

ΕΘΝΙΚΟ ΜΕΤΣΟΒΙΟ ΠΟΛΥΤΕΧΝΕΙΟ Σχολή Πολιτικών Μηχανικών Εργαστήριο Μεταλλικών Κατασκευών



## ΣΧΕΔΙΑΣΜΟΣ ΜΕΤΑΛΛΙΚΟΥ ΣΤΕΓΑΣΤΡΟΥ ΚΕΡΚΙΔΑΣ ΓΗΠΕΔΟΥ



Διπλωματική εργασία

## Μπούρας Αθανάσιος

EMK ΔE2022/16

Επιβλέπων: Θανόπουλος Παύλος

Αθήνα, Ιούλιος 2022



ΕΘΝΙΚΟ ΜΕΤΣΟΒΙΟ ΠΟΛΥΤΕΧΝΕΙΟ Σχολή Πολιτικών Μηχανικών Εργαστήριο Μεταλλικών Κατασκευών



## ΣΧΕΔΙΑΣΜΟΣ ΜΕΤΑΛΛΙΚΟΥ ΣΤΕΓΑΣΤΡΟΥ ΚΕΡΚΙΔΑΣ ΓΗΠΕΔΟΥ



Διπλωματική εργασία

# Μπούρας Αθανάσιος

EMK ΔE2022/16

Επιβλέπων: Θανόπουλος Παύλος

Αθήνα, Ιούλιος 2022

#### Copyright©Μπούρας Αθανάσιος, Ιούλιος 2022

Με επιφύλαξη παντός δικαιώματος.

Απαγορεύεται η αντιγραφή, αποθήκευση σε αρχείο πληροφοριών, διανομή, αναπαραγωγή, μετάφραση ή μετάδοση της παρούσας εργασίας, εξ' ολοκλήρου ή τμήματος αυτής, για εμπορικό σκοπό, υπό οποιαδήποτε μορφή και με οποιοδήποτε μέσο επικοινωνίας, ηλεκτρονικό ή μηχανικό, χωρίς την προηγούμενη έγγραφη άδεια του συγγραφέα. Επιτρέπεται η αναπαραγωγή, αποθήκευση και διανομή για σκοπό μη κερδοσκοπικό, εκπαιδευτικής ή ερευνητικής φύσης, υπό την προϋπόθεση να αναφέρεται η πηγή προέλευσης και να διατηρείται το παρόν μήνυμα. Ερωτήματα που αφορούν στη χρήση της εργασίας για κερδοσκοπικό σκοπό πρέπει να απευθύνονται στον συγγραφέα. Η έγκριση της διπλωματικής εργασίας από τη Σχολή Πολιτικών Μηχανικών του Εθνικού Μετσόβιου Πολυτεχνείου δεν υποδηλώνει αποδοχή των απόψεων του συγγραφέα (Ν. 5343/1932, Άρθρο 202).

#### Copyright © Bouras Athanasios. July 2022

#### All rights reserved.

No part of the present thesis may be copied, stored in a retrieval system, distributed, reproduced, translated or transmitted in any form or by any means, electronic or mechanical, for commercial purpose, without the prior written permission of the author. Reproduction, storage and distribution for non-profit, educational or research purposes are permitted, provided the source is acknowledged and this message is retained. Questions regarding the use of the present thesis for profit should be addressed to the author. The approval of the present thesis by the School of Civil Engineering of the National Technical University of Athens does not imply acceptance of the views of the author (Law 5343/1932, Article 202).

Μπούρας Αθανάσιος (2022) Σχεδιασμός Μεταλλικού Στεγάστρου Κερκίδας Γηπέδου Διπλωματική Εργασία ΕΜΚ ΔΕ 2022/16 Εργαστήριο Μεταλλικών Κατασκευών, Εθνικό Μετσόβιο Πολυτεχνείο, Αθήνα

Bouras Athanasios (2022) Design of a Grandstand Steel Roof Diploma Thesis Institute of Steel Structures, National Technical University of Athens, Greece

## Ευχαριστίες

Θα ήθελα να ευχαριστήσω αρχικά τον καθηγητή μου στην Σχολή Πολιτικών Μηχανικών του ΕΜΠ, κύριο Θανόπουλο Παύλο, για την συνεργασία, τις χρήσιμες συμβουλές και την αποτελεσματική καθοδήγηση καθ' όλη τη διάρκεια της εκπόνησης της εργασίας.

Θα ήθελα επίσης να ευχαριστήσω θερμά, τους γονείς, τους φίλους, τους συναδέλφους αλλά και τους μαθητές μου για την υποστήριξη τους σε όλη αυτή τη διαδρομή της νέας ακαδημαϊκής εμπειρίας.

# Αφιέρωση

Στους γονείς μου: Γιάννη και Ρούλα



ΕΘΝΙΚΟ ΜΕΤΣΟΒΙΟ ΠΟΛΥΤΕΧΝΕΙΟ ΣΧΟΛΗ ΠΟΛΙΤΙΚΩΝ ΜΗΧΑΝΙΚΩΝ ΕΡΓΑΣΤΗΡΙΟ ΜΕΤΑΛΛΙΚΩΝ ΚΑΤΑΣΚΕΥΩΝ



ΔΙΠΛΩΜΑΤΙΚΗ ΕΡΓΑΣΙΑ ΕΜΚ ΔΕ 2022/16

#### Σχεδιασμός Μεταλλικού Στεγάστρου Κερκίδας Γηπέδου

Αθανάσιος Μπούρας

Επιβλέπων: Παύλος Θανόπουλος Λέκτορας

#### ΠΕΡΙΛΗΨΗ

Αντικείμενο της διπλωματικής εργασίας είναι ο σχεδιασμός, η ανάλυση και η διαστασιολόγηση ενός μεταλλικού στεγάστρου για την κερκίδα θεατών του γηπέδου ποδοσφαίρου της Δημοτικής Κοινότητας Μελισσίων. Η κατασκευή προβλέπεται να στεγάσει την υφιστάμενη κερκίδα του γηπέδου διαστάσεων 30m μήκος, 5m πλάτος και 5m ύψος. Η προβολή της συνολικής επιφάνειας κάλυψης είναι 150 m<sup>2</sup> και η χωρητικότητα της κερκίδας είναι 255 καθήμενων θεατών. Στόχος της παρούσας μελέτης είναι να επιλεγούν οι βέλτιστες διατομές για τη μόρφωση των μελών του φορέα που θα ικανοποιούν τόσο τα κριτήρια αντοχής και λειτουργικότητας όσο και τις οικονομικές απαιτήσεις. Παράλληλα, η συγκεκριμένη μόρφωση του φορέα επελέγη με κύριο γνώμονα την ταχύτητα ανέγερσης καθώς και την ευκολία εφαρμογής της μελέτης σε πιθανή μελλοντική επέκταση της κερκίδας ως επαναλαμβανόμενα τμήματα.

Η μελέτη, η ανάλυση και η διαστασιολόγηση του φορέα πραγματοποιήθηκαν με χρήση του προγράμματος Robot Structural Analysis 2023 της Autodesk, σύμφωνα με τους ισχύοντες ευρωπαϊκούς κανονισμούς και τα ελληνικά εθνικά προσαρτήματα. Ο δομικός χάλυβας που επιλέγεται είναι ποιότητας S275 και όλες οι διατομές είναι πρότυπες. Συγκεκριμένα χρησιμοποιήθηκαν:

- Ευρωκώδικας Ο Βάσεις Σχεδιασμού
- Ευρωκώδικας 1 Δράσεις επί των Κατασκευών
- Ευρωκώδικας 3 Σχεδιασμός Κατασκευών από Χάλυβα
- Ευρωκώδικας 8 Αντισεισμικός Σχεδιασμός Κατασκευών



## ΕΘΝΙΚΟ ΜΕΤΣΟΒΙΟ ΠΟΛΥΤΕΧΝΕΙΟ ΣΧΟΛΗ ΠΟΛΙΤΙΚΩΝ ΜΗΧΑΝΙΚΩΝ ΕΡΓΑΣΤΗΡΙΟ ΜΕΤΑΛΛΙΚΩΝ ΚΑΤΑΣΚΕΥΩΝ



DIPLOMA THESIS EMK ΔE 2022/16

#### Design of a Grandstand Steel Roof

Athanasios Bouras Supervisor: Pavlos Thanopoulos Lecturer

#### ABSTRACT

The subject of this thesis is the design, analysis and dimensioning of a steel roof for the grandstand of the municipal soccer field in Melissia, Athens. The structure is intended to roof the existing grandstand of dimensions 30m long, 5m wide and 5m high. The projected area of coverage is 150 m<sup>2</sup> and the attendance capacity is of 255 seated spectators. The purpose is to select the optimal sections for each member of the structure for all strength, serviceability and financial criteria to be met. At the same time, the specific formation of the bearing structure was chosen with the main consideration being the speed of erection as well as the ease of application of the study to a possible future extension of the grandstand as repeated modules.

The analysis and dimensioning of the structure were carried out via the usage of Robot Structural Analysis 2023 program of Autodesk, in accordance with the applicable Eurocodes and the corresponding Greek National Appendices. The structural steel selected is grade S275 and only rolled cross-sections are used. Specifically the following regulations were applied:

- Eurocode 0 Basis of Structural Design
- Eurocode 1 Actions on Structures
- Eurocode 3 Design of Steel Structures
- Eurocode 8 Design of Structures for Earthquake Resistance

# Πίνακας περιεχομένων

1	EI	ΣΑΓΩΓΗ	.1
	1.1	Γενικά	.1
	1.2	Περιγραφή του έργου	.2
	1.3	Επιλογή διατομών για τα δομικά μέλη	.2
	1.3	3.1 Υποστυλώματα	.2
	1.3	3.2 Πρόβολοι	.2
	1.3	3.3 Τεγίδες	.2
	1.3	3.4 Κατακόρυφοι σύνδεσμοι δυσκαμψίας	.2
	1.3	3.5 Οριζόντιοι σύνδεσμοι δυσκαμψίας	.3
	1.4	Επιλογή υλικών	.3
	1.4	4.1 Δομικός χάλυβας	.3
	1.4	4.2 Επικαλύψεις (πάνελ)	.3
2	ΔP	ΑΣΕΙΣ ΕΠΙ ΤΗΣ ΚΑΤΑΣΚΕΥΗΣ	.7
	2.1 Г	ενικά	.7
	2.2 N	Ιόνιμες δράσεις	.8
	2.3 E	πιβαλλόμενες (μεταβλητές) δράσεις	.8

	2.4 Φορτίο χιονιού	9
	2.5 Δράσεις ανέμου	11
	2.6 Σεισμικές δράσεις	22
	2.6.1 Ζώνη Σεισμικής Επικινδυνότητας	22
	2.6.2 Συντελεστής Σπουδαιότητας	24
	2.6.3 Κατηγορία Εδάφους	25
	2.6.4 Συντελεστής Συμπεριφοράς q	26
	2.7 Συνδυασμοί δράσεων	26
	2.7.1 Οριακές καταστάσεις	26
	2.7.2 Συνδυασμοί φορτίσεων	27
3	ΈΛΕΓΧΟΙ ΓΙΑ ΤΗΝ ΑΝΑΛΥΣΗ ΚΑΙ ΕΠΙΛΥΣΗ ΤΟΥ ΦΟΡΕΑ ΚΑΙ ΤΩΝ ΣΥΝΔΕΣΕΩΝ ΤΩΝ Μ	ελΩΝ .30
	3.1 Γενικά	30
	3.2 Έλεγχοι χαλύβδινων μελών σύμφωνα με τον Ευρωκώδικα (EC3)	30
	3.2.1 Κατάταξη διατομών	30
	3.2.2 Αντοχή διατομών	35
	3.2.3 Έλεγχος μελών σε οριακή κατάσταση αστοχίας	42
	3.2.4 Έλεγχος μελών σε οριακή κατάσταση λειτουργίας	54
	3.3 Συνδέσεις με κοχλίες	54
	3.3.1 Γενικά	54
	3.3.2 Τύποι συνδέσεων	55
	3.3.3 Κοχλίες και εξαρτήματα	56
4	ΔΙΑΣΤΑΣΙΟΛΟΓΗΣΗ ΧΑΛΥΒΔΙΝΩΝ ΜΕΛΩΝ ΤΟΥ ΣΤΕΓΑΣΤΡΟΥ	62
	4.1 Υποστύλωμα	65
	4.2 Πρόβολος	66
	4.3 Τεγίδα	67
	4.4 Κεφαλοδοκός	68
	4.5 Σύνδεσμοι δυσκαμψίας	69
	4.7 Έλεγχος βελών	70
5	ΣΥΝΔΕΣΕΙΣ	75
	5.1 Σύνδεση βάσης υποστυλώματος	75
	5.2 Σύνδεση υποστυλώματος – προβόλου	76

	5.3	Σύνδεση υποστυλώματος – κεφαλοδοκού	.77
	5.4	Σύνδεση κατακόρυφων χιαστί μέσω κομβοελάσματος	.78
6	KO	ΣΤΟΛΟΓΗΣΗ ΚΑΙ ΑΠΕΙΚΟΝΙΣΕΙΣ	.79
	6.1 Kć	οστος κατασκευής	.79
	6.2 Ar	τεικονίσεις	.80
7	BIB	ΛΙΟΓΡΑΦΙΑ	.85
П	АРАРТ	ΗΜΑ Α: ΣΥΝΔΥΑΣΜΟΙ ΔΡΑΣΕΩΝ	.86
П	ΑΡΑΡΤ	ΗΜΑ Β: ΣΥΝΔΕΣΕΙΣ	.87
	Β.1 Σύ	νδεση βάσης υποστυλώματος	.87
	Β.2 Σύ	νδεση υποστυλώματος - προβόλου	.99
	Β.3 Σύ	νδεση υποστυλώματος - κεφαλοδοκού	116
	Β.4 Σύ	νδεση κατακόρυφων χιαστί μέσω κομβοελάσματος	125

# 1 ΕΙΣΑΓΩΓΗ

### 1.1 Γενικά

Το θέμα της παρούσας διπλωματικής εργασίας επιλέχθηκε λόγω του μεγάλου φάσματος εφαρμογής των μεταλλικών κατασκευών σε έργα Πολιτικού Μηχανικού, όπως αθλητικές εγκαταστάσεις, βιομηχανικά κτήρια, ιστοί τηλεπικοινωνίας, πυλώνες μεταφοράς ενέργειας, κλπ., γεγονός που αποδίδεται τόσο στην ταχεία όσο και στην οικονομικά αποδοτική κατασκευή τους. Συγκεκριμένα μελετήθηκε ο σχεδιασμός μεταλλικού στεγάστρου για την κερκίδα του υφιστάμενου γηπέδου ποδοσφαίρου της δημοτικής κοινότητας Μελισσίων του Δήμου Πεντέλης. Οι υπολογισμοί έγιναν με βάση τον Ευρωκώδικα και τα Εθνικά προσαρτήματά του και τα μοντέλα προσομοίωσης έγιναν με χρήση του προγράμματος Robot Structural Analysis Professional της Autodesk.



Σχήμα 1.1: Γήπεδο ποδοσφαίρου δημοτικής κοινότητας Μελισσίων

## 1.2 Περιγραφή του έργου

Το στέγαστρο θα αποτελείται από 6 υποστυλώματα ύψους 6m διατομής διπλού ταυ της σειράς HEA τα οποία θα αγκυρώνονται σε θεμέλια από οπλισμένο σκυρόδεμα στο έδαφος. Σε ύψος 5m σε κάθε υποστύλωμα θα τοποθετηθεί δοκός υψίκορμης διατομής της σειράς IPE μήκους 5m η οποία θα σχηματίζει με το οριζόντιο επίπεδο γωνία 5° προκειμένου να διευκολύνεται η ρύση των υδάτων προς την πίσω πλευρά του στεγάστρου έτσι ώστε να υπάρχει η λιγότερη δυνατή όχληση των θεατών. Εγκάρσια στις οριζόντιες δοκούς θα τοποθετηθούν τεγίδες διατομής της σειράς IPE ανά 1,25m πάνω στις οποίες θα φέρονται πάνελ επικαλύψεως διαστάσεων 6.00mx1.00mx50mm κατάλληλα για την προστασία των θεατών από τη βροχή, το χιόνι και την ηλιακή έκθεση. Στα δύο ακραία φατνώματα που δημιουργούνται μεταξύ των υποστυλωμάτων τοποθετούνται κατακόρυφοι σύνδεσμοι δυσκαμψίας (χιαστί) ενώ σε όλα τα φατνώματα στο οριζόντιο επίπεδο τοποθετούνται οριζόντιοι σύνδεσμοι δυσκαμψίας ίδιας διατομής με τους κατακόρυφους. Όλες οι συνδέσεις μεταξύ των μελών θα είναι κοχλιωτές με προένταση για την οριακή κατάσταση λειτουργικότητας και χωρίς προένταση για την οριακή κατάσταση αστοχίας .

## 1.3 Επιλογή διατομών για τα δομικά μέλη

#### 1.3.1 Υποστυλώματα

Για τα υποστυλώματα προτιμήθηκε πλατύπελμη διατομή διπλού ταυ της σειράς ΗΕΑ με κριτήριο την αντοχή της σε θλιπτικά φορτία και προσανατολίστηκε με τέτοιο τρόπο ώστε ο ισχυρός της άξονας να λειτουργεί στις κύριες δρώσες ροπές που αναπτύσσονται. Η εναλλακτική επιλογή ήταν η κυκλική διατομή που όμως θα παρουσίαζε σημαντικότερες δυσκολίες στις κοχλιωτές συνδέσεις.

#### 1.3.2 Πρόβολοι

Για τους προβόλους επιλέχθηκε υψίκορμη διατομή της σειράς IPE με κύριο γνώμονα τη λειτουργία τους σε καμπτικές ροπές.

#### 1.3.3 Τεγίδες

Για την καλύτερη κατανομή των φορτίων από τα πάνελ χρησιμοποιήθηκαν τεγίδες της σειράς IPE οι οποίες επιλέχθηκαν όπως και οι διατομές των προβόλων με κύριο γνώμονα την λειτουργία τους σε καμπτικές ροπές.

#### 1.3.4 Κατακόρυφοι σύνδεσμοι δυσκαμψίας

Οι κατακόρυφοι σύνδεσμοι δυσκαμψίας (χιαστί) αναπτύσσονται στο φάτνωμα μεταξύ δύο υποστυλωμάτων, λειτουργούν ως δικτυωτοί φορείς εντός του επιπέδου που ορίζεται από τα υποστυλώματα κι επομένως σχεδιάζονται μόνο έναντι αξονικών δυνάμεων θεωρώντας ότι το ίδιο βάρος τους είναι πρακτικά αμελητέο για καμπτικές καταπονήσεις των χιαστί. Η κύρια λειτουργία τους είναι να παραλάβουν τα φορτία που δρουν κατά τη διαμήκη διεύθυνση του στεγάστρου (κυρίως λόγω του σεισμού) και να τα μεταφέρουν ασφαλώς στη θεμελίωση. Επιλέχθηκαν γωνιακές διατομές.

#### 1.3.5 Οριζόντιοι σύνδεσμοι δυσκαμψίας

Οι οριζόντιοι σύνδεσμοι δυσκαμψίας μορφώνονται στο κενό μεταξύ δύο διαδοχικών προβόλων, εντός του επιπέδου που αυτοί ορίζουν και λειτουργούν ως δικτυώματα όπως και οι κατακόρυφοι. Οι κυριότερες λειτουργίες τους είναι να μεταφέρουν τις οριζόντιες αδρανειακές δυνάμεις λόγω σεισμικής διέγερσης στο κατακόρυφο σύστημα δυσκαμψίας και να λειτουργούν επίσης ως στοιχεία δυσκαμψίας τα οποία, σε συνδυασμό με τις τεγίδες, εξασφαλίζουν πλευρικά τους προβόλους έναντι λυγισμού.

## 1.4 Επιλογή υλικών

## 1.4.1 Δομικός χάλυβας

Ο δομικός χάλυβας που χρησιμοποιήθηκε σε όλα τα δομικά μέλη του στεγάστρου είναι κατηγορίας S275 με ιδιότητες και τιμές σχεδιασμού όπως επισημαίνονται στον παρακάτω πίνακα σύμφωνα με τον Ευρωκώδικα:

Πρότυπο	Ονομαστικό πάχος του στοιχείου t [mm]						
και ποιότητα	t ≤ 40	0 mm	40 mm < t ≤ 80 mm				
χάλυβα	f <sub>y</sub> [N/mm²]	f <sub>u</sub> [N/mm²]	f <sub>y</sub> [N/mm²]	f <sub>u</sub> [N/mm²]			
EN 10025	Κοινοί χάλυβες – Λεπτόκοκκοι χάλυβες						
S 235	235	360	215	360			
S 275	275	390	245	370			
S 355	355	490	325	470			
S 420	420	510	390	490			
S 460	460	540	410	510			

Πίνακας 1.1 : Ιδιότητες δομικού χάλυβα για έλαση εν θερμώ (EN1993-1-1 §3.2.3)

## 1.4.2 Επικαλύψεις (πάνελ)

Για επικάλυψη του μεταλλικού στεγάστρου επιλέχθηκε πάνελ πολυουρεθάνης της εταιρείας Arkhon panel τύπος Sky 5 Roof panel, πάχους 50mm, σε χρώμα πράσινο για να ταιριάζει με τα χρώματα τις ομάδας που χρησιμοποιεί το γήπεδο, με στατική λειτουργία συνεχούς δοκού δύο ανοιγμάτων, τα τεχνικά χαρακτηριστικά του οποίου φαίνονται παρακάτω:



Σχήμα 1.2 : Πάνελ πολυουρεθάνης [15]

#### Πίνακας 1.2 : Πίνακες φορτίων με βάση το ΕΝ14509 [15]

A A												
<u>Μέγιστα επιτρεπόμενα ανοίγματα [m]</u>												
Control (Nimit)	500	750	1000	1250	1500	1750	2000	2250	2500	2750	3000	3500
Sky 30	2.66	2.26	2.00	1.83	1.69	1,58	1.49	1.42	1.35	1.3	1.24	1.15
Sky 40	3.18	2.70	2.39	2.17	2.00	1.88	1.77	1.68	1.60	1.53	1.48	1.38
Sky 50	3.64	3.08	2.73	2.48	2.29	2.15	2.02	1.92	1.83	1.75	1.69	1.57
Sky 60	4.06	3.43	3.04	2.75	2.55	2.38	2.24	2.13	2.03	1.94	1.87	1.74
Sky 80	4.82	4.06	3.59	3.25	3.00	2.80	2.64	2.50	2.39	2.28	2.20	2.05
Sky 100	5.50	4.62	4.08	3.70	3.41	3.18	3.00	2.84	2.71	2.59	2.49	2.32



Μέγιστα επιτρεπόμενα ανοίγματα [m]												
(poprtio (Him2)	500	750	1000	1250	1500	1750	2000	2250	2500	2750	3000	3500
Sky 30	2.97	2.48	2.19	1.98	1.82	1.70	1.60	1.51	1.44	1.37	1.31	1.23
Sky 40	3.51	2.94	2.58	2.33	2.14	2.00	1.88	1.78	1.68	1.62	1.55	1.44
Sky 50	4.00	3.34	2.93	2.64	2.43	2.27	2.12	2.01	1.91	1.82	1.76	1.63
Sky 60	4.43	3.69	3.24	2.91	2.68	2.50	2.35	2.22	2.11	2.02	1.94	1.80
Sky 80	5.20	4.33	3.79	3.42	3.14	2.99	2.74	2.59	2.47	2.36	2.26	2.11
5ky 100	5.89	4,90	4.28	3.87	3.55	3.30	3.10	2.93	2.79	2.67	2.56	2.38

Polyurethane panel thickness (mm)	20	30	40	50	60	80	100	
Συνολικό ύψος πάνελ (mm)	58	68	78	88	98	118	138	
Βάρος kg/m2	10.1	10.5	10.8	11.2	11.6	12.4	13.3	

Πίνακας 1.3 : Χαρακτηριστικά πάνελ [15]

# 2 ΔΡΑΣΕΙΣ ΕΠΙ ΤΗΣ ΚΑΤΑΣΚΕΥΗΣ

## 2.1 Γενικά

Στόχος του μελετητή – μηχανικού κατά το σχεδιασμό ενός έργου είναι η ασφάλεια, η οικονομία, η λειτουργικότητα, η ανθεκτικότητα και η αισθητική. Το κανονιστικό εργαλείο που χρησιμοποιήθηκε στην παρούσα μελέτη είναι το πρότυπο ΕΝ 1991 του Ευρωκώδικα 1 που αφορά τις δράσεις. Ως κατηγορία διάρκειας ζωής σχεδιασμού του έργου, σύμφωνα με το Εθνικό Προσάρτημα του ΕC1 επιλέχθηκε η 4 με ενδεικτική διάρκεια ζωής τα 50 χρόνια.

Κατηγορία Διάρκειας Ζωής Σχεδιασμού	Ενδεικτική διάρκεια ζωής σχεδιασμού (χρόνια)	Παραδείγματα			
1	10	Προσωρινές Κατασκευές <sup>(1)</sup>			
2 25		Δομικά στοιχεία τα οποία μπορούν να αντικατασταθούν π.χ. εφέδρανα			
3	25	Αγροτικές και παρεμφερείς κατασκευές			
4	50	Κτήρια και παρεμφερή			
5 100 Μνημειακά κτήρια, γέ τεχνικά έρ		Μνημειακά κτήρια, γέφυρες και άλλα τεχνικά έργα			
(1) Οι φορείς και τα δομικά στοιχεία τα οποία μπορούν να αποσυναρμολογηθούν εν όψει επανα- χρησιμοποίησής τους δεν θα πρέπει να θεωρούνται προσωρινά.					

Πίνακας 2.1 Ενδεικτική διάρκεια ζωής σχεδιασμού σύμφωνα με το Εθνικό Προσάρτημα του ΕC1

Οι δράσεις, για τις οποίες θα γίνει εκτενέστερη αναφορά σε επόμενες παραγράφους, ανάλογα με τις διακυμάνσεις τους στο χρόνο, κατατάσσονται στις εξής κατηγορίες:

- Μόνιμες δράσεις
  - Ίδιο βάρος φορέα
  - Σταθερός εξοπλισμός (τα πάνελ επικαλύψεως καθώς και τυχόν ηλεκτρολογικός εξοπλισμός)
- Μεταβλητές δράσεις
  - Κινητό φορτίο
  - 🕨 Χιόνι
  - > Άνεμος
  - > Σεισμός
- Τυχηματικές δράσεις
  - Πυρκαγιά

#### 2.2 Μόνιμες δράσεις

Με τον όρο «μόνιμες» νοούνται όλες οι δράσεις που αναμένεται να επενεργήσουν κατά τη διάρκεια μιας δεδομένης περιόδου αναφοράς και για την οποία χρονική διάρκεια η διαφοροποίηση του μεγέθους τους θεωρείται αμελητέα. Παλαιότερος όρος ο οποίος ωστόσο χρησιμοποιείται ακόμα ήταν «νεκρά φορτία» (dead loads) και περιλαμβάνει όλα τα κατακόρυφα φορτία που δρουν καθ' όλη τη διάρκεια ζωής της κατασκευής.

Πιο συγκεκριμένα οι μόνιμες δράσεις που υπολογίστηκαν για το στέγαστρο της παρούσας μελέτης είναι:

- Ίδια βάρη φερόντων στοιχείων από δομικό χάλυβα πυκνότητας  $\rho = 7850 kg / m^3$  ήτοι 78.5kN / m<sup>3</sup>.
- Πρόσθετο φορτίο επικάλυψης το οποίο επί της ουσίας είναι το ίδιο βάρος των πάνελ. Τα συγκεκριμένα πάνελ που χρησιμοποιήθηκαν έχουν βάρος 11.2kg / m<sup>2</sup> και προκύπτει ότι προσθέτουν στην κατασκευή μόνιμο φορτίο 0.112kN / m<sup>2</sup> το οποίο κατανέμεται ομοιόμορφα επί των τεγίδων.

Σημείωση: Πιθανή εγκατάσταση ηλεκτρολογικού εξοπλισμού για φωτισμό θεωρήθηκε αμελητέα

## 2.3 Επιβαλλόμενες (μεταβλητές) δράσεις

Αναφέρονται συχνότερα κι ως «κινητά» φορτία και περιλαμβάνουν τα κατακόρυφα φορτία που προκύπτουν από τη χρήση της κατασκευής από την παρουσία ανθρώπων, κινητού εξοπλισμού κλπ. Λόγω της φύσεως των φορτίων αυτών, δεν είναι επακριβής η θέση και το μέγεθός τους, για αυτό προσδιορίζονται στατιστικά και λαμβάνονται «χαρακτηριστικές» τιμές ως τιμές εφαρμογής οι οποίες δίνονται από τους κανονισμούς:

• Με βάση τον ΕΝ 1991 υπολογίστηκε κινητό φορτίο  $0.50 kN/m^2$  όπως προκύπτει από τους εξής πίνακες:

Κατηγορίες φορτιζόμενων επιφανειών	Συγκεκριμένη Χρήση		
Н	Στέγες μη-προσβάσιμες παρά μόνο για την κανονική συντήρηση και για επισκευή.		
Ι	Στέγες <b>προσβάσιμες</b> για χρήση σύμφωνα με τις κατηγορίες Α έως D		
K	Στέγες προσβάσιμες για ειδικές χρήσεις, όπως ελικοδρόμια		

Πίνακας 2.2 : Κατηγοριοποίηση στεγών με βάση το EN 1991-1-1

Πίνακας 2.3 : Επιβαλλόμενα φορτία στις στέγες κατηγορίας Η με βάση το ΕΝ 1991-1-1

Στέγη (κλίση <20°)	q <sub>k</sub> [kN/m <sup>2</sup> ]	Q <sub>k</sub> [kN]				
Κατηγορία Η	0,5	1,0				
ΣΗΜΕΙΩΣΗ : Το $q_k$ μπορεί να θεωρηθεί ότι δρα είτε σε όλη τη στέγη είτε σε ένα τμήμα της στέγης						
εμβαδού, πάντως όχι μικρότερου, των 10m <sup>2</sup> .						

## 2.4 Φορτίο χιονιού

Το φορτίο χιονιού s κατατάσσεται στις μεταβλητές σταθερές δράσεις, προκαλείται από την εναπόθεση του χιονιού σε οριζόντιες ή κεκλιμένες στέγες και θεωρείται ότι ενεργεί κατακόρυφα, αναφέρεται δηλαδή στην οριζόντια προβολή της στέγης. Για τις χώρες της Ευρωπαϊκής Ένωσης, οι τιμές του  $s_k$  για περίοδο επαναφοράς 50 ετών δίνονται στο Παράρτημα Cτου EN 1991 – Μέρος 1-3. Για την Ελλάδα, σύμφωνα με το Εθνικό Προσάρτημα, ορίζονται οι παρακάτω τρεις ζώνες χιονόπτωσης, με τις αντίστοιχες χαρακτηριστικές τιμές  $s_{k,0}$  των φορτίων που αντιστοιχούν για έδαφος που βρίσκεται στην επιφάνεια της θάλασσας:

**Ζώνη Α**: Νομοί Αρκαδίας, Ηλείας, Λακωνίας, Μεσσηνίας και όλα τα νησιά πλην των Σποράδων και της Εύβοιας.

Ζώνη Γ: Νομοί Μαγνησίας, Φθιώτιδας, Καρδίτσας, Τρικάλων, Λάρισας, Σποράδες και Εύβοια.

**Ζώνη Β**: Υπόλοιπη Χώρα.

Η χαρακτηριστική τιμή  $s_k$  του φορτίου χιονιού επί εδάφους σε  $kN / m^2$  συναρτήσει της ζώνης και του αντίστοιχου υψομέτρου (Α), για μια συγκεκριμένη τοποθεσία, δίνεται από τη σχέση:

$$s_k = s_{k,0} \left( 1 + \left( \frac{A}{917} \right)^2 \right)$$
 (2.1)

Όπου:

Το  $s_{k,0}$  παίρνει τις τιμές 0.4, 0.8 και 1.7 για τις ζώνες Α, Β και Γ αντίστοιχα και Α είναι το υψόμετρο της περιοχής για την οποία μελετάται το έργο, μετρημένο σε μέτρα (m) με ακρίβεια 100mκαι το οποίο στρογγυλεύεται στην αμέσως επόμενη εκατοντάδα.

Η δημοτική κοινότητα των Μελισσίων βρίσκεται στην Αττική, επομένως ζώνη Β, το δε υψόμετρο είναι 290m άρα στρογγυλοποιείται και λαμβάνεται ίσο με 300m. Από την εξίσωση (2.1), προκύπτει:

$$s_{k} = s_{k,0} \left( 1 + \left(\frac{A}{917}\right)^{2} \right)_{A=300}^{s_{k,0}=0.8} \left( 0.8 \left( 1 + \left(\frac{300}{917}\right)^{2} \right) = 0.89 kN / m^{2}$$

Το φορτίο χιονιού στη στέγη, s, προκύπτει από το χαρακτηριστικό φορτίο χιονιού εδάφους,  $s_k$ , (σε  $kN/m^2$ ) τροποποιημένο με μια σειρά συντελεστών οι οποίοι λαμβάνουν υπόψη τους:

- τη διαφοροποίηση του φορτίου από το έδαφος στη στέγη (συντελεστής σχήματος,  $\mu_i$ ),
- την έκθεση της στέγης στα καιρικά φαινόμενα (συντελεστής έκθεσης,  $C_e$ ),
- την επίδραση της θερμοκρασίας στη συσσώρευση του χιονιού στη στέγη (θερμικός συντελεστής, C<sub>t</sub>).

Είναι δηλαδή

$$s = \mu_i \cdot C_e \cdot C_t \cdot s_k \tag{2.2}$$

Για την μονοκλινή στέγη της παρούσας μελέτης λαμβάνεται  $\mu_1 = 0.8$ , εφόσον η κλίση α είναι ίση με  $4^o$ , όπως προκύπτει από τον κανονισμό:





## Για την τιμή του συντελεστή $C_e$ λαμβάνεται η μονάδα, όπως προκύπτει από τον εξής πίνακα:

Τοπογραφικά Χαρακτηριστικά	Ce
Εκτεθειμένο <sup>9</sup>	0,8
Κανονικό <sup>10</sup>	1,0
Προφυλαγμένο <sup>11</sup>	1,2

Πίνακας 2.4 : Συνιστώμενες τιμές του C₂ για διάφορα τοπογραφικά χαρακτηριστικά

<sup>9</sup> Επίπεδες εκτάσεις χωρίς εμπόδια εκτεθειμένες από όλες τις πλευρές χωρίς καθόλου, ή με λίγη προστασία από το φυσικό ανάγλυφο, τις υψηλότερες κατασκευές, ή τα δέντρα.

<sup>10</sup> Περιοχές όπου δεν υπάρχει σημαντική μετακίνηση του χιονιού από τον άνεμο στις κατασκευές, λόγω του φυσικού αναγλύφου, των υψηλότερων κατασκευών, ή των δέντρων.

<sup>11</sup> Περιοχές όπου η θεωρούμενη κατασκευή είναι σημαντικά χαμηλότερη από το φυσικό ανάγλυφο, ή περιβάλλεται από υψηλά δένδρα ή/και από υψηλότερες κατασκευές.

Ο θερμικός συντελεστής C, λαμβάνεται γενικά ίσος με τη μονάδα.

Οπότε τελικά, από την εξίσωση (2.2) προκύπτει:

 $s = \mu_i \cdot C_e \cdot C_t \cdot s_k = 0.8 \cdot 1 \cdot 1 \cdot 0.89 = 0.712 kN / m^2$ 

#### 2.5 Δράσεις ανέμου

Οι δράσεις λόγω ανέμου στις κατασκευές από χάλυβα, έχουν σημαίνοντα ρόλο και αποτελούν πολλές φορές τη βασική φόρτιση, ανεξάρτητα από τον τύπο τους. Οι δυνάμεις λόγω ανέμου είναι χρονικά μεταβαλλόμενες και μπορούν να προκαλέσουν ταλαντώσεις, για τις περισσότερες όμως κατασκευές η δυναμική επίδραση αυτή είναι μικρή, οπότε τα φορτία μπορούν να θεωρηθούν στατικά. Η πιο σημαντική παράμετρος για τον προσδιορισμό των δράσεων ανέμου είναι η ταχύτητά του. Οι παράγοντες που επηρεάζουν το μέγεθος της ταχύτητας και της ασκούμενης πίεσης, είναι:

- Γεωγραφική θέση
- Φυσική θέση
- Τοπογραφία
- Διαστάσεις κτηρίων
- Μέση ταχύτητα ανέμου
- Σχήμα κατασκευής
- Κλίση στέγης
- Διεύθυνση ανέμου

Η πίεση του ανέμου η οποία δρα κάθετα προς τις επιφάνειες του στεγάστρου,  $w_e$ , προκύπτει από την εξής σχέση του Ευρωπαϊκού Προτύπου ΕΝ 1991-1-4:

$$w_e = q_p \left( z_e \right) \cdot c_{p,net} \tag{2.3}$$

Όπου:

 $q_p(z_e)$ : η πίεση ταχύτητας αιχμής

 $z_e$ : το ύψος αναφοράς για την πίεση

 $c_{p,net}$ :ο συντελεστής τελικής πίεσης.

Η πίεση ταχύτητας αιχμής σε ύψος z προσδιορίζεται από τη σχέση:

$$q_{p}(z) = \left[1 + 7 \cdot I_{v}(z)\right] \cdot \frac{1}{2} \cdot \rho \cdot v_{m}^{2}(z) = c_{e}(z) \cdot q_{b}$$

$$(2.4)$$

Όπου:

ρ: η πυκνότητα του αέρα (εδώ λαμβάνεται η προτεινόμενη τιμή  $1.25 kg / m^3$ )

 $I_v(z)$ : η ένσταση στροβιλισμού σε ύψος z

 $c_{_e}(z)$ : ο συντελεστής έκθεσης ο οποίος υπολογίζεται από τη σχέση

$$c_e(z) = \frac{q_p(z)}{q_b}$$
(2.5)

με το  $q_b$  να δηλώνει την βασική πίεση ίση με

$$q_b = \frac{1}{2} \cdot \rho \cdot v_b^2 \tag{2.6}$$

όπου  $v_b$  η βασική ταχύτητα ανέμου και ορίζεται συναρτήσει της διεύθυνσης του ανέμου και της εποχής του έτους, στα 10mπάνω από έδαφος κατηγορίας ΙΙ και ισούται με:

$$v_b = c_{dir} \cdot c_{season} \cdot v_{b,0} \tag{2.7}$$

Στην τελευταία σχέση είναι:

 $c_{dir}$ : ο συντελεστής διεύθυνσης (προτεινόμενη τιμή 1.0)

 $c_{\it season}$ : ο συντελεστής εποχής (προτεινόμενη τιμή 1.0)

 $v_{b,0}$ : η θεμελιώδης τιμή της βασικής ταχύτητας του ανέμου, η οποία ορίζεται από το Εθνικό Προσάρτημα σε 33 m/sec για τα νησιά και παράλια μέχρι 10kmaπό την ακτή και σε 27 m/sec για την υπόλοιπη χώρα.



Σχήμα 2.2 : Χάρτης θεμελιωδών ταχυτήτων ανέμου της χώρας

Επειδή η δημοτική κοινότητα Μελισσίων απέχει περισσότερα από 10km από τα παράλια (περίπου 13km προς τα ανατολικά με παρεμβαλλόμενο ορεινό όγκο και 19km προς τα δυτικά) λαμβάνεται  $v_{b,0} = 27m$ /sec, οπότε  $v_b = c_{dir} \cdot c_{season} \cdot v_{b,0} = 1 \cdot 1 \cdot 27 = 27m$ /sec.

Επομένως 
$$q_b = \frac{1}{2} \cdot \rho \cdot v_b^2 = \frac{1}{2} \cdot 1.25 \cdot 27^2 = 455.625 \ N \ / \ m^2 = 0.456 k N \ / \ m^2$$

Η περιοχή μελέτης προσεγγίζεται ανάμεσα στις κατηγορίες τραχύτητας εδάφους ΙΙΙ και ΙV, ωστόσο επιλέγεται να καταταχθεί σαν ΙΙΙ ως τη δυσμενέστερη μεταξύ των δύο κατηγοριών.

Κατηγορία εδάφους 0: Θάλασσα, Κατηγορία εδάφους Ι: Λίμνες ή περιοχή με παράκτια περιοχή εκτεθειμένη σε ανοικτή αμελητέα βλάστηση και χωρίς εμπόδια θάλασσα Κατηγορία εδάφους ΙΙ: Περιοχή με Κατηγορία εδάφους ΙΙΙ: Περιοχή με κανονική χαμηλή βλάστηση όπως γρασίδι και κάλυψη από βλάστηση ή από κτήρια ή από μεμονωμένα εμπόδια με μέγιστη απόσταση το μεμονωμένα εμπόδια (δέντρα, κτήρια) με απόσταση τουλάχιστον 20 φορές το ύψος πολύ 20 φορές το ύψος των εμποδίων (όπως των εμποδίων γωριά, προάστια, μόνιμα δάση) Κατηγορία εδάφους ΙV: Περιοχή στην οποία τουλάχιστον το 15 % της επιφάνειας καλύπτεται με κτήρια των οποίων το μέσο ύψος ξεπερνά τα 15 m

Πίνακας 2.5 : Απεικονίσεις της ανώτερης τραχύτητας κάθε κατηγορίας εδάφους και αντίστοιχοι ορισμοί

Η μέση ταχύτητα ανέμου v<sub>m</sub> στην οποία πλέον λαμβάνεται υπόψη η επίδραση της τραχύτητας μέσω του συντελεστή τραχύτητας  $c_r(z)$  και της τοπογραφίας μέσω του συντελεστή αναγλύφου  $c_a(z)$ δίνεται από την εξίσωση:

$$\frac{15}{v_m(z) = c_r(z) \cdot c_o(z) \cdot v_b}$$
(2.8)

$$(z) = \begin{cases} k_r \cdot \ln\left(\frac{z}{z_0}\right), & \text{av } z_{\min} \le z \le z_{\max} \\ c_r(z_{\min}), & \text{av } z \le z_{\min} \end{cases}$$

$$(2.9)$$

όπου

$$\begin{bmatrix} c_r(z_{\min}), & \alpha v \ z \le z_{\min} \end{bmatrix}$$

με

$$k_r = 0.19 \cdot \left(\frac{z_0}{z_{0,H}}\right)^{0.07}$$
(2.10)

και τις τιμές των παραμέτρων  $z_0$  και  $z_{\min}$  από τον ακόλουθο πίνακα:

 $C_r$ 

	Κατηγορία εδάφους	<b>z</b> <sub>0</sub> (m)	<b>z</b> <sub>min</sub> (m)
0	Θάλασσα ή παράκτια περιοχή εκτεθειμένη σε ανοικτή θάλασσα	0,003	1
Ι	Λίμνες ή επίπεδες και οριζόντιες περιοχές με αμελητέα βλάστηση και χωρίς εμπόδια	0,01	1
Π	Περιοχή με χαμηλή βλάστηση όπως γρασίδι και μεμονωμένα εμπόδια (δέντρα, κτήρια) με απόσταση τουλάχιστον 20 φορές το ύψος των εμποδίων	0,05	2
III	Περιοχή με κανονική κάλυψη βλάστησης ή με κτήρια ή με μεμονωμένα εμπόδια με μέγιστη απόσταση το πολύ 20 φορές το ύψος των εμποδίων (όπως χωριά, προάστια, μόνιμα δάση)	0,3	5
IV	Περιοχή όπου τουλάχιστον το 15% της επιφάνειας καλύπτεται με κτήρια των οποίων το μέσο ύψος ξεπερνά τα 15m.	1,0	10

## Πίνακας 2.6 : Κατηγορίες εδάφους και παράμετροι εδάφους

Συνεπώς:

$$k_r = 0.19 \cdot \left(\frac{z_0}{z_{0,II}}\right)^{0.07} \stackrel{z_0 = 0.3}{=} 0.19 \cdot \left(\frac{0.3}{0.05}\right)^{0.07} = 0.215 \text{ kal}$$
$$c_r \left(z = 5.40\right) = k_r \cdot \ln\left(\frac{z}{z_0}\right) = 0.215 \cdot \ln\left(\frac{5.40}{0.30}\right) = 0.622.$$

Για τον συντελεστή αναγλύφου  $c_o(z)$ εφόσον θεωρήθηκε σχετικά επίπεδο επιλέχθηκε η προτεινόμενη τιμή της μονάδας.

Έτσι η εξίσωση (2.8) έδωσε:  $v_m(z) = c_r(z) \cdot c_o(z) \cdot v_b = 0.622 \cdot 1 \cdot 27 = 16.81 \, m/ \sec$ .

Η ένταση στροβιλισμού του ανέμου σε ύψος z δίνεται από τη σχέση:

$$I_{v}(z) = \begin{cases} \frac{\sigma_{v}}{v_{m}(z)} = \frac{k_{I}}{c_{0}(z) \cdot \ln\left(\frac{z}{z_{0}}\right)} & \gamma \iota \alpha \quad z_{\min} \leq z \leq z_{\max} \\ I_{v}(z_{\min}) & \gamma \iota \alpha \quad z \leq z_{\min} \end{cases}$$
(2.11)

Επομένως για z = 5.40m προκύπτει:  $I_v (z = 5.40) = \frac{1}{1 \cdot \ln\left(\frac{5.40}{0.3}\right)} = 0.346$ , όπου για την τιμή του

 $k_{\scriptscriptstyle I}$ λήφθηκε σύμφωνα με το Εθνικό Προσάρτημα η μονάδα.

Οπότε από την εξίσωση (2.4) η πίεση ταχύτητας αιχμής υπολογίζεται ως:

$$q_{p}(z) = \left[1 + 7 \cdot I_{v}(z)\right] \cdot \frac{1}{2} \cdot \rho \cdot v_{m}^{2}(z) = \left[1 + 7 \cdot 0.346\right] \cdot \frac{1}{2} \cdot 1.25 \cdot 16.81^{2} = 604.36N / m^{2} = 0.604kN / m^{2}$$

Κι έτσι ο συντελεστής έκθεσης είναι ίσος με:  $c_e(z) = \frac{q_p(z)}{q_b} = \frac{0.604}{0.456} = 1.324$ .

Για τους καθολικούς συντελεστές δύναμης του ανέμου λήφθηκαν οι τιμές για κλίση στέγης  $\alpha = 5^{\circ}$  καθότι η παρούσα κατασκευή έχει κλίση  $4^{\circ}$  αλλά με γραμμική παρεμβολή προκύπτουν τιμές με αμελητέα απόκλιση. Επίσης το στέγαστρο έχει κατασκευή που εμποδίζει τη ροή του ανέμου από τη μια πλευρά, άρα λήφθηκε συντελεστής παρεμπόδισης  $\varphi = 1$ .



Ανοικτό στέγαστρο, ελεύθερα ιστάμενο χωρίς εμπόδια (φ = 0)



Ανοικτό στέγαστρο με εμπόδια στην υπήνεμη πλευρά (φ = 1)

Σχήμα 2.3 : Ροή αέρα σε ανοιχτά στέγαστρα
			Συντε	λεστές τελικής πίε	σης c <sub>p,net</sub>			
			Υπόμνημα καθορισμού ζωνών					
				В	<i>b</i> /10			
			άνεμος	C A	C b			
				В	<i>b</i> /10			
				⇔  d/10 d	//10  ↔			
Γωνία				d				
κλίσης στέγης α	Συντελεστής παρεμπόδισης φ	Καθολικοί συντελεστές δύναμης c <sub>f</sub>	Ζώνη Α	Ζώνη Β	Ζώνη C			
0°	Max για όλα τα φ Min για φ = 0 Min για φ = 1	+ 0,2 - 0,5 - 1,3	+0,5 - 0,6 - 1,5	+1,8 - 1,3 - 1,8	+1,1 - 1,4 - 2,2			
5°	Max για όλα τα φ Min για φ = 0 Min για φ = 1	+ 0,4 - 0,7 - 1,4	+ 0,8 - 1,1 - 1,6	+2,1 - 1,7 - 2,2	+1,3 - 1,8 - 2,5			
10°	Max για όλα τα φ Min για φ = 0 Min για φ = 1	+ 0,5 - 0,9 - 1,4	+ 1,2 - 1,5 - 2,1	+ 2,4 - 2,0 - 2,6	+1,6 - 2,1 - 2,7			
15°	Max για όλα τα φ Min για φ = 0 Min για φ = 1	+ 0,7 - 1,1 - 1,4	+ 1,4 - 1,8 - 1,6	+ 2,7 - 2,4 - 2,9	+ 1,8 - 2,5 - 3,0			
20°	Max για όλα τα φ Min για φ = 0 Min για φ = 1	+ 0,8 - 1,3 - 1,4	+ 1,7 - 2,2 - 1,6	+ 2,9 - 2,8 - 2,9	+ 2,1 - 2,9 - 3,0			
25°	Max για όλα τα φ Min για φ = 0 Min για φ = 1	+ 1,0 - 1,6 - 1,4	+ 2,0 - 2,6 - 1,5	+ 3,1 - 3,2 - 2,5	+ 2,3 - 3,2 - 2,8			
30°	Max για όλα τα φ Min για φ = 0 Min για φ = 1	+ 1,2 - 1,8 - 1,4	+ 2,2 - 3,0 - 1,5	+ 3,2 - 3,8 - 2,2	+ 2,4 - 3,6 - 2,7			
ΣΗΜΕΙΩΣ	ΣΗΜΕΙΩΣΗ θετικές τιμές δείχνουν δράση του ανέμου με φορά προς τα κάτω αρνητικές τιμές δείχνουν δράση του ανέμου με φορά προς τα άνω							

# Πίνακας 2.7 : Πίνακας των $C_{p,net}$ και $C_f$ τιμές για μονοκλινή στέγαστρα

Συνεπώς: max  $c_{\scriptscriptstyle f}$  = +0.4 και min  $c_{\scriptscriptstyle f}$  = -1.4 .

Οπότε οι συνολικές δυνάμεις προκύπτουν ως εξής:

$$F^{+} = q_{p} \left( z_{e} \right) \cdot \max c_{f} \cdot \frac{d}{\cos \alpha} \cdot b = 0.604 \cdot 0.4 \cdot \frac{5}{\cos 4^{\circ}} \cdot 30 = 36.33 kN$$
(2.12)

$$F^{-} = q_{p} \left( z_{e} \right) \cdot \min c_{f} \cdot \frac{d}{\cos \alpha} \cdot b = 0.604 \cdot (-1.4) \cdot \frac{5}{\cos 4^{o}} \cdot 30 = -127.15kN$$
(2.13)

Οι θέσεις των συνισταμένων λαμβάνονται όπως υποδεικνύει ο Ευρωκώδικας στα σημεία που φαίνονται στο παρακάτω σχήμα:



Σχήμα 2.4 : Θέση της συνισταμένης δύναμης για μονοκλινή στέγαστρα

Οι τελικές πιέσεις ανά ζώνη με βάση τον τύπο (2.3):  $w_e = q_p(z_e) \cdot c_{p,net}$  φαίνονται συγκεντρωτικά στον παρακάτω πίνακα. Σημειώνεται ότι για περιοχές του στεγάστρου μετά την μέγιστη παρεμπόδιση, μπορούν να χρησιμοποιούνται οι τιμές του  $c_{p,net}$  για  $\varphi = 0$  ωστόσο για λόγους ομοιομορφίας της κατασκευής για το σχεδιασμό όλων των στοιχείων χρησιμοποιήθηκαν οι δυσμενέστερες τιμές τοπικών μέγιστων πιέσεων για  $\varphi = 1$ :

Συντελεστές τελικής πίεσης και τελικές πιέσεις ανά ζώνη								
	Για α=5° και φ=1 <del>και φ=0</del> μονοκλινούς στεγάστρου							
	Ζώνες Α Β C							
	max	0,8	2,1	1,3				
Cp,net	<del>min (ф=0)</del>	<del>-1,1</del>	<del>-1,7</del>	<del>-1,8</del>				
	min (φ=1)	-1,6	-2,2	-2,5				
q <sub>p</sub> (z <sub>e</sub> )		0,604 kN/m						
	max	0,483	1,268	0,785				
We	<del>min (ф=0)</del>	<del>-0,664</del>	<del>-1,027</del>	<del>-1,087</del>				
	min (φ=1)	-0,966	-1,329	-1,510				

Πίνακας 2.8 : Συντελεστές τελικής πίεσης και τελικές πιέσεις ανά ζώνη

Για τα μονοκλινή στέγαστρα ο Ευρωκώδικας υποδεικνύει ότι η περίπτωση φόρτισης που πρέπει να αναλαμβάνουν είναι με μηδενική πίεση στη μισή κεκλιμένη επιφάνεια και στην υπόλοιπη το κέντρο πίεσης λαμβάνεται σε απόσταση  $\frac{d}{4}$  από το προσήνεμο άκρο (d: η διάσταση κατά τη διεύθυνση του ανέμου)

Επιπλέον στα ανοιχτά στέγαστρα επιβάλλεται να ληφθεί υπόψη και η δύναμη τριβής από τον άνεμο η οποία υπολογίζεται από τη σχέση:

$$F_{fr} = c_{fr} \cdot q_p \left( z_e \right) \cdot A_{fr} \tag{2.14}$$

όπου

 $c_{fr}$ :ο συντελεστής τριβής

 $A_{\rm fr}$ : το εμβαδόν της εξωτερικής επιφάνειας παράλληλα προς τον άνεμο.

Η δύναμη τριβής θα ληφθεί υπόψη μόνο για διεύθυνση ανέμου παράλληλη στο μέτωπο του στεγάστρου γιατί ο κανονισμός δηλώνει ότι οι συγκεκριμένες δυνάμεις θα εφαρμόζονται μόνο στο τμήμα των εξωτερικών επιφανειών παράλληλα με τον άνεμο που βρίσκονται ωστόσο πέραν μιας απόστασης από το προσήνεμο άκρο, ίσης με τη μικρότερη των  $2 \cdot b$ ή  $4 \cdot h$ . Εδώ  $\min \{2 \cdot b; 4 \cdot h\} = \min \{2 \cdot 5; 4 \cdot 5.40\} = 10m$ . Άρα  $A_{fr} = 2 \cdot d \cdot b \stackrel{d=20m}{=} 2 \cdot 20 \cdot 5 = 200m^2$  (Η επιφάνεια προφανώς είναι και από τις δύο πλευρές του στεγάστρου: εξωτερική – εσωτερική). Για το παρών στέγαστρο λήφθηκε  $c_{fr} = 0.04$  καθότι υπάρχει πτυχές και νευρώσεις κατά την εξεταζόμενη διεύθυνση.

Επιφάνεια	Συντελεστής τριβήςc <sub>fr</sub>		
Ομαλή	0.01		
(π.χ. χάλυβας, λείο σκυρόδεμα)	0,01		
Τραχεία	0,02		
(π.χ. τραχύ σκυρόδεμα)			
Πολύ τραχεία	0.04		
(π.χ. κυματώσεις, νευρώσεις, πτυχώσεις)	0,04		

Πίνακας 2.9 : Συντελεστές τριβής  $C_{\it fr}$  για τοίχους, στηθαία και επιφάνειες στεγών





Επιφάνεια αναφοράς για τριβή

Σχήμα 2.5

Τελικά η εξίσωση (2.14) δίνει για τη δύναμη τριβής:  $F_{\rm fr} = 0.04 \cdot 0.604 \cdot 200 = 4.83 kN$ .

## 2.6 Σεισμικές δράσεις

Κατά τη διάρκεια ενός σεισμού αναπτύσσονται στο έδαφος οριζόντιες και κατακόρυφες επιταχύνσεις, που οδηγούν στη δημιουργία αδρανειακών δυνάμεων επί των κατασκευών. Οι δυσμενέστερες συνήθως είναι οι οριζόντιες (χωρίς αυτό να σημαίνει ότι δεν έχουν σημειωθεί περιπτώσεις όπου οι κατακόρυφες απέβησαν καταστροφικές για την κατασκευή).

Η Ελλάδα, βρισκόμενη σε μια εξαιρετικά σεισμογενή περιοχή, καλύπτει τα λεγόμενα έργα «κανονικού κινδύνου» με τον ΕΑΚ 2000 ως νόμο του κράτους, ενώ το Ευρωπαϊκό Πρότυπο ΕΝ1998 με τα αντίστοιχα Εθνικά Προσαρτήματα έρχεται να συμπληρώσει τον ΕΑΚ 2000 και σταδιακά μετά από κάποιο χρονικό διάστημα να τον αντικαταστήσει κιόλας.

### 2.6.1 Ζώνη Σεισμικής Επικινδυνότητας

Ως σεισμικές δράσεις σχεδιασμού θεωρούνται οι ταλαντώσεις της κατασκευής λόγω του σεισμικού επεισοδίου οι οποίες ονομάζονται και σεισμικές διεγέρσεις ή σεισμικές δονήσεις. Οι σεισμικές δράσεις κατατάσσονται μεν στις τυχηματικές αλλά δε συνδυάζονται με άλλες τυχηματικές όπως επίσης δε συνδυάζονται με τις δράσεις λόγω ανέμου. Η μοναδική παράμετρος που συμβατικά καθορίζει την ένταση των εδαφικών σεισμικών διεγέρσεων είναι η μέγιστη εδαφική επιτάχυνση *Α*, ανάλογα με τη ζώνη σεισμικής επικινδυνότητας που βρίσκεται το έργο. Η υποδιαίρεση του Ελλαδικού χώρου έχει γίνει με τρεις Ζώνες Σεισμικής Επικινδυνότητας (Ι έως ΙΙΙ) όπως φαίνονται στον παρακάτω χάρτη. Σε κάθε Ζώνη αντιστοιχεί μια τιμή σεισμικής επιτάχυνσης εδάφους *Α* με βάση τη σχέση:

$$A = a \cdot g$$
, όπου:  
g: η επιτάχυνση της βαρύτητας και  
 $a = 0,16$  για τη Ζώνη Ι (2.15)  
 $a = 0,24$  για τη Ζώνη ΙΙ  
 $a = 0,36$  για τη Ζώνη ΙΙΙ

και για την τιμή αυτή λογίζεται μια πιθανότητα υπέρβασης 10% στα 50 χρόνια (ή αλλιώς περίοδος επαναφοράς τα 475 χρόνια)



Σχήμα 2.6

Η κατασκευή βρίσκεται στην περιοχή των Μελισσίων, άρα με βάση το Εθνικό Προσάρτημα εντός της Ζώνης Ι άρα  $A^{a=0.16} = 1, 6m/\sec^2$ :

Α/Α Νομού	Νομός	Δήμοι	Ζώνη	$a_{ m gR}/g$
1	ΑΘΗΝΩΝ	Δ. ΚΗΦΙΣΙΑΣ	Z1	0,16
		Δ. ΜΕΛΙΣΣΙΩΝ	Z1	0,16

Πίνακας 2.10 Κατανομή Νομών και Δήμων στις ζώνες σεισμικής επικινδυνότητας.

# 2.6.2 Συντελεστής Σπουδαιότητας

Στους παρακάτω πίνακες φαίνονται οι κατηγορίες σπουδαιότητας και οι αντίστοιχοι συντελεστές με βάση τον Ευρωκώδικα:

Κατηγορία σπουδαιότητας	Κτίρια
Ι	Κτίρια δευτερεύουσας σημασίας για τη δημόσια ασφάλεια, πχ. γεωργικά κτίρια, κλπ.
Π	Συνήθη κτίρια, που δεν ανήκουν στις άλλες κατηγορίες
III	Κτίρια των οποίων η σεισμική ασφάλεια είναι σημαντική, λαμβάνοντας υπόψη τις συνέπειες κατάρρευσης, πχ. σχολεία, αίθουσες συνάθροισης, πολιτιστικά ιδρύματα κλπ.
IV	Κτίρια των οποίων η ακεραιότητα κατά τη διάρκεια των σεισμών είναι ζωτικής σημασίας για την προστασία των πολιτών, πχ. νοσοκομεία, πυροσβεστικοί σταθμοί, σταθμοί παραγωγής ενέργειας, κλπ.

Πίνακας 2.11 : Κατηγορίες σπουδαιότητας με βάση τον Ευρωκώδικα

Πίνακας 2.12 : Συντελεστές σπουδαιότητας με βάση τον Ευρωκώδικα

Κατηγορία Σπουδαιότητας	Ι	II	III	IV
Συντελεστής Σπουδαιότητας γι	0,80	1,00	1,20	1,40

Το παρών στέγαστρο κατατάσσεται στην κατηγορία ΙΙ άρα επιλέγεται συντελεστής σπουδαιότητας  $\gamma_{\rm I}$  = 1, 20 .

# 2.6.3 Κατηγορία Εδάφους

Η κατάταξη των εδαφών για τη μελέτη της σεισμικής συμπεριφοράς των κατασκευών γίνεται σε πέντε (5) κατηγορίες όπως φαίνεται στον ακόλουθο πίνακα:

Κατηγορία Εδάφους	Περιγραφή στρωματογραφίας	Παράμετροι		
		v <sub>s,30</sub> (m/s)	N <sub>SPT</sub> (κρούσεις/30 cm)	c <sub>u</sub> (kPa)
А	Βράχος ή άλλος βραχώδης γεωλογικός σχηματισμός, που περιλαμβάνει το πολύ 5 m ασθενέστερου επιφανειακού υλικού.	> 800	_	_
В	Αποθέσεις πολύ πυκνής άμμου, χαλίκων, ή πολύ σκληρής αργίλου, πάχους τουλάχιστον αρκετών δεκάδων μέτρων, που χαρακτηρίζονται από βαθμιαία βελτίωση των μηχανικών ιδιοτήτων με το βάθος.	360 - 800	> 50	> 250
С	Βαθιές αποθέσεις πυκνής ή μετρίως πυκνής άμμου, χαλίκων ή σκληρής αργίλου πάχους από δεκάδες έως πολλές εκατοντάδες μέτρων.	180 - 360	15 - 50	70 - 250
D	Αποθέσεις χαλαρών έως μετρίως χαλαρών μη συνεκτικών υλικών (με ή χωρίς κάποια μαλακά στρώματα συνεκτικών υλικών), ή κυρίως μαλακά έως μετρίως σκληρά συνεκτικά υλικά.	< 180	< 15	< 70
E	Εδαφική τομή που αποτελείται από ένα επιφανειακό στρώμα ιλύος με τιμές ν <sub>s</sub> κατηγορίας C ή D και πάχος που ποικίλλει μεταζύ περίπου 5m και 20m, με υπόστρωμα από πιο σκληρό υλικό με ν <sub>s</sub> > 800 m/s.			

### Πίνακας 2.13 : Κατηγορία εδάφους

Και οι τιμές των παραμέτρων που καθορίζουν το οριζόντιο φάσμα ελαστικής απόκρισης είναι:

Εδαφικός Τύπος	S	$T_{\rm B}({\rm s})$	$T_{\rm C}$ (s)	$T_{\rm D}({\rm s})$
А	1,0	0,15	0,4	2,0
В	1,2	0,15	0,5	2,0
с	1,15	0,20	0,6	2,0
D	1,35	0,20	0,8	2,0
Е	1,4	0,15	0,5	2,0

Πίνακας 2.14 : Τιμές των παραμέτρων που περιγράφουν τα συνιστώμενα φάσματα ελαστικής απόκρισης

Το έδαφος στη συγκεκριμένη κατασκευή είναι τύπου Β.

# 2.6.4 Συντελεστής Συμπεριφοράς q

Ο συντελεστής συμπεριφοράς q εκφράζει την ικανότητα μιας κατασκευής να απορροφά τη σεισμική ενέργεια που δέχεται μέσω πλάστιμης συμπεριφοράς των μελών του, χωρίς να απομειώνεται δραστικά η αντοχή της κατασκευής. Η τιμή του συντελεστή συμπεριφοράς q με την οποία διαιρείται το ελαστικό φάσμα που χρησιμοποιείται στη γραμμική ανάλυση εξαρτάται από την κατηγορία πλαστιμότητας που επιλέγεται, την τιμή του κατασκευαστικού συστήματος παραλαβής των σεισμικών φορτίων και την κανονικότητα της κατασκευής. Επιλέγεται ο συντελεστής συμπεριφοράς q = 1,50 για το στέγαστρο της παρούσας μελέτης γιατί ο σεισμός δεν είναι ιδιαίτερα δυσμενές φορτίο για το φορέα και αποφεύγεται ο ικανοτικός σχεδιασμός που απαιτείται σε κτηριακά έργα.

# 2.7 Συνδυασμοί δράσεων

Ανάλογα με το είδος, τη μορφή και τη θέση της κατασκευής, προσδιορίζονται οι διάφορες χαρακτηριστικές τιμές των δράσεων, οι οποίες επενεργούν επ' αυτής. Οι δράσεις αυτές, πολλαπλασιασμένες με κατάλληλους συντελεστές (επιμέρους συντελεστές ασφαλείας γ), συνδυάζονται μεταξύ τους καταλλήλως (συντελεστές συνδυασμού ψ) για κάθε μια από τις δύο οριακές καταστάσεις και στη συνέχεια εφαρμόζονται επί του φορέα.

# 2.7.1 Οριακές καταστάσεις

Προκειμένου να σχεδιαστεί επαρκώς η εκάστοτε κατασκευή, εξετάζεται πώς αυτή συμπεριφέρεται στους συνδυασμούς δράσεων. Η κατασκευή πρέπει να ικανοποιεί τις απαιτήσεις αντοχής, λειτουργικότητας και ανθεκτικότητας των κατασκευαστικών κανονισμών

ώστε να παραμένει κατάλληλο για χρήση. Οι οριακές καταστάσεις που ορίζονται είναι εκείνες, πέραν από τις οποίες ο φορέας ή κάποιο τμήμα του, παύει να ικανοποιεί τις απαιτήσεις σχεδιασμού. Διακρίνονται στις εξής δύο κατηγορίες:

- Οριακές Καταστάσεις Αστοχίας (OKA) Ultimate Limit States (ULS): πλαστικές αντοχές, απώλεια ευστάθειας, θραύση, κόπωση, ανατροπή κλπ, που συνδέονται με κατάρρευση ή με ισοδύναμες μορφές αστοχίας του φορέα ή τμήματός του.
- Οριακές Καταστάσεις Λειτουργικότητας (ΟΚΛ) Serviceability Limit States (SLS): μετατοπίσεις, ταλαντώσεις, ρηγματώσεις κλπ, που συνδέονται με συνθήκες πέραν των οποίων δεν πληρούνται πλέον οι καθορισμένες λειτουργικές απαιτήσεις για το φορέα ή για μέλος αυτού.

# 2.7.2 Συνδυασμοί φορτίσεων

Παρακάτω ακολουθεί εκτενής αναφορά στους συνδυασμούς δράσεων και επεξήγηση αυτών:

- Οριακή κατάσταση αστοχίας για καταστάσεις διαρκείας ή παροδικές:  $\sum_{i>1} \gamma_{G,j} G_{k,j} "+" \gamma_p P "+" \gamma_{Q,1} Q_{k,1} "+" \sum_{i>1} \gamma_{Q,i} \psi_{0,i} Q_{k,i}$
- Οριακή κατάσταση αστοχίας για τυχηματικές καταστάσεις:  $\sum_{j\geq 1} G_{k,j} "+" P "+" A_d "+" \psi_{1,1} (ή \psi_{2,1}) Q_{k,1} "+" \sum_{i>1} \psi_{2,i} Q_{k,i}$
- Οριακή κατάσταση αστοχίας για καταστάσεις σεισμού:  $\sum_{i>1} G_{k,j} "+" P "+" A_{Ed} "+" \sum_{i>1} ψ_{2,i} Q_{k,i}$
- Οριακή κατάσταση λειτουργικότητας. Χαρακτηριστικός συνδυασμός:  $\sum_{j\geq 1} G_{k,j}$  "+" P "+"  $Q_{k,1}$  "+"  $\sum_{i>1} \psi_{0,i} Q_{k,i}$
- Οριακή κατάσταση λειτουργικότητας. Συχνός συνδυασμός:  $\sum_{j\geq 1} G_{k,j} \quad "+" P \quad "+" \quad \psi_{1,1}Q_{k,1} \quad "+" \quad \sum_{i>1} \psi_{2,i}Q_{k,i}$
- Οριακή κατάσταση λειτουργικότητας. Οιονεί μόνιμος συνδυασμός:
    $\sum_{j ≥ 1} G_{k,j} "+" P "+" \sum_{i ≥ 1} ψ_{2,i} Q_{k,i}$

Το σύμβολο "+" σημαίνει «επαλληλία με» δηλαδή επαλληλία δράσεων (ήτοι ταυτόχρονη συνύπαρξη διαφόρων δράσεων) και όχι αλγεβρική ή γεωμετρική άθροιση.

Δράσεις	$\psi_0$	<b>ψ</b> 1	Ψ2
Επιβαλλόμενα φορτία σε κτίρια, κατηγορία (βλέπε EN 1991-1-1)			
Κατηγορία Α: κατοικίες, συνήθη κτίρια κατοικιών	0,7	0,5	0,3
Κατηγορία Β: χώροι γραφείων			
Κατηγορία C: χώροι συνάθροισης	0,7	0,5	0,3
Κατηγορία D: χώροι καταστημάτων	0,7	0,7	0,6
Κατηγορία Ε: χώροι αποθήκευσης	0,7	0,7	0,6
Κατηγορία F: χώροι κυκλοφορίας οχημάτων			
βάρος οχημάτων ≤ 30kN	1,0	0,9	0,8
Κατηγορία G: χώροι κυκλοφορίας οχημάτων	0,7	0,7	0,6
30kN < βάρος οχημάτων ≤ 160kN	0,7	0,5	0,3
Κατηγορία Η: στέγες	0	0	0
Φορτία χιονιού επάνω σε κτίρια (βλέπε EN 1991-1-3)			
Φινλανδία, Ισλανδία, Νορβηγία, Σουηδία	0,7	0,5	0,2
Υπόλοιπα Κράτη Μέλη του CEN για τοποθεσίες που βρί- σκονται σε υψόμετρο Η > 1000 m	0,7	0,5	0,2
Υπόλοιπα Κράτη Μέλη του CEN για τοποθεσίες που βρί- σκονται σε υψόμετρο Η ≤ 1000 m	0,5	0,2	0
Φορτία ανέμου σε κτίρια (βλέπε ΕΝ 1991-1-4)	0,6	0,2	0
Θερμοκρασία (εκτός-πυρκαϊάς) σε κτίρια (βλ. EN 1991-1-5)	0,6	0,5	0

Πίνακας 2.15 : Προτεινόμενες τιμές των συντελεστών  $\psi_i$  για κτήρια

Συνδυασμοί φορτίσεων στην παρούσα εργασία:

• Οριακή κατάσταση αστοχίας, για καταστάσεις διαρκείας ή παροδικές:

Συνδυασμός με δυσμενή τα μεταβλητά φορτία σε σχέση με τον άνεμο:

- Επικρατέστερο μεταβλητό φορτίο: χιόνι
   1,35·G+1,50·S+1,50·0,60·W+1,50·0,00·Q
- Επικρατέστερο μεταβλητό φορτίο: άνεμος (προς τα κάτω)  $1,35 \cdot G + 1,50 \cdot W + 1,50 \cdot 0,50 \cdot S + 1,50 \cdot 0,00 \cdot Q$

Συνδυασμός με ευμενή τα μεταβλητά φορτία σε σχέση με τον άνεμο:

Επικρατέστερο μεταβλητό φορτίο: άνεμος (προς τα πάνω)  $1,00 \cdot G + 1,50 \cdot W$ 

- Οριακή κατάσταση αστοχίας, για καταστάσεις σεισμού:
  - Σεισμός κατά Χ:
    - $1,00 \cdot G \pm 1,00 \cdot E_x \pm 0,30 \cdot E_y$
  - > Σεισμός κατά Υ: 1,00 ·  $G \pm 1,00 \cdot E_y \pm 0,30 \cdot E_x$
- Οριακή κατάσταση λειτουργικότητας:
  - Επικρατέστερο μεταβλητό φορτίο: χιόνι 1,00·G+1,00·S+0,60·W
  - Επικρατέστερο μεταβλητό φορτίο: άνεμος (προς τα κάτω)  $1,00 \cdot G + 1,00 \cdot W + 0,50 \cdot S$
  - Επικρατέστερο μεταβλητό φορτίο: άνεμος (προς τα πάνω)  $1,00 \cdot G + 1,00 \cdot W$

όπου:

- G: Τα μόνιμα φορτία (ίδιο βάρος φορέα και πρόσθετα μόνιμα)
  - S : Το φορτίο χιονιού
  - W: Το φορτίο του ανέμου
  - $E_x$ : Σεισμικό φορτίο κατά Χ
  - $E_v$ : Σεισμικό φορτίο κατά Υ

Στο πρόγραμμα που χρησιμοποιήθηκε (*Robot*) δημιουργήθηκαν τα κατάλληλα *load cases* και *load combinations* όπως φαίνονται στο παράρτημα Α και έγινε επίλυση και διαστασιολόγηση του φορέα.

# 3 ΈΛΕΓΧΟΙ ΓΙΑ ΤΗΝ ΑΝΑΛΥΣΗ ΚΑΙ ΕΠΙΛΥΣΗ ΤΟΥ ΦΟΡΕΑ ΚΑΙ ΤΩΝ ΣΥΝΔΕΣΕΩΝ ΤΩΝ ΜΕΛΩΝ

#### 3.1 Γενικά

Όπως έχει αναφερθεί, το πρόγραμμα μέσω του οποίου έγινε η ανάλυση της κατασκευής είναι το Robot Structural Analysis 2023 της Autodesk. Στο περιβάλλον του προγράμματος σχεδιάστηκε ο φορέας και υπολογίστηκαν τα εντατικά μεγέθη που αναπτύσσουν τα διάφορα δομικά μέλη για όλους τους συνδυασμούς φορτίσεων που ορίστηκαν. Έπειτα με βάση τον Ευρωκώδικα επιλέχτηκαν οι βέλτιστες διατομές από μια ομάδα διατομών κάθε φορά, ώστε να πληρούνται οι έλεγχοι αφενός αλλά και οικονομοτεχνικά κριτήρια αφετέρου. Οι έλεγχοι που έγιναν καθώς και ο φορέας αναλύεται στη συνέχεια στα επιμέρους στοιχεία του καθώς και οι συνδέσεις μεταξύ τους.

# 3.2 Έλεγχοι χαλύβδινων μελών σύμφωνα με τον Ευρωκώδικα (EC3)

#### 3.2.1 Κατάταξη διατομών

Σύμφωνα με το πρότυπο EN1993 ο προσδιορισμός των τιμών αντοχής σχεδιασμού των διατομών γίνεται με βάση την κατάταξή τους στις κάτωθι τέσσερις κατηγορίες ανάλογα με τη ροπή αντοχής, τη στροφική ικανότητα αλλά και την αντοχή σε λυγισμό:

- Κατηγορία 1:Είναι εκείνες που δύνανται να εμφανίσουν πλαστική άρθρωση με την απαιτούμενη από την πλαστική ανάλυση δυνατότητα στροφής χωρίς μείωση της αντοχής τους.
- Κατηγορία 2: Είναι εκείνες που δύνανται να αναπτύξουν την πλαστική ροπή αντοχής τους, ωστόσο έχουν περιορισμένη δυνατότητα στροφής λόγω τοπικού λυγισμού.
- Κατηγορία 3: Είναι εκείνες στις οποίες η τάση στην ακραία θλιβόμενη ίνα του χαλύβδινου μέλους μπορεί να φτάσει την αντοχή διαρροής (με την υπόθεση ελαστικής κατανομής τάσεων), αλλά τοπικός λυγισμός είναι πιθανόν να εμποδίσει την ανάπτυξη πλαστικής ροπής αντοχής.
- Κατηγορία 4: Είναι εκείνες όπου ο τοπικός λυγισμός θα συμβεί πριν την ανάπτυξη της τάσης διαρροής σε ένα η περισσότερα μέρη της διατομής.



Σχήμα 3.1

Οι ροπές αντοχής για τις τέσσερις κατηγορίες διατομών είναι:

Κατηγορία 1 και 2: η πλαστική ροπή

$$\left(M_{pl} = W_{pl} \cdot f_{y}\right) \tag{3.1}$$

Κατηγορία 3: η ελαστική ροπή

$$\left(M_{el} = W_{el} \cdot f_{y}\right) \tag{3.2}$$

Κατηγορία 4: η ροπή τοπικού λυγισμού

$$\left(M_0 < M_{el}\right) \tag{3.3}$$

Η κατάταξη κάθε διατομής εξαρτάται από το λόγο πλάτους προς πάχος c/t καθενός από τα (μερικώς ή πλήρως) θλιβόμενα στοιχεία της λόγω αξονικής δύναμης ή/και καμπτικής ροπής. Επομένως η κατάταξη κάθε διατομής εξαρτάται τόσο από τη γεωμετρία της όσο και από τον τύπο φόρτισης που επιβάλλεται σε αυτήν. Τα πλακοειδή στοιχεία που συνθέτουν μια διατομή, όπως ο κορμός και τα πέλματα, διακρίνονται σε δύο κατηγορίες:

 Εσωτερικά στοιχεία: Είναι εκείνα που απολήγουν σε άλλα εγκάρσια στοιχεία της διατομής. (πχ: ο κορμός μια διατομής διπλού ταυ).  Προεξέχονται στοιχεία: Είναι εκείνα που στηρίζονται κατά μήκος μιας ακμής και είναι ελεύθερα κατά μήκος της άλλης, παράλληλα προς την κατεύθυνση της θλιπτικής τάσης. (πχ: τα πέλματα μιας διατομής διπλού ταυ).

Τα επιμέρους θλιβόμενα πλακοειδή στοιχεία μιας διατομής μπορούν να ανήκουν σε διαφορετικές κατηγορίες. Σε τέτοιες περιπτώσεις η διατομή ολόκληρη κατατάσσεται με βάση τη δυσμενέστερη (δηλαδή την υψηλότερη κατηγορία) των επιμέρους θλιβόμενων στοιχείων της.

Τα όρια για τα θλιβόμενα στοιχεία των κατηγοριών 1,2 και 3 φαίνονται στον παρακάτω πίνακα. Αν κάποιο από τα στοιχεία δεν ικανοποιεί ούτε τα όρια της κατηγορίας 3, τότε κατατάσσεται στην κατηγορία 4, οπότε για να ληφθούν υπόψη οι μειώσεις στην αντοχή λόγω επίδρασης τοπικού λυγισμού, χρησιμοποιούνται τα ενεργά πλάτη όπως αυτά ορίζονται στον ΕΝ 1993-1-5.

Οι οριακές τιμές του λόγου *c* / *t* των πλακοειδών στοιχείων διατομών ισχύουν για μέλη από χάλυβα συγκεκριμένου ορίου διαρροής. Οι σχέσεις των κριτηρίων του Ευρωκώδικα 3 περιλαμβάνουν στα δεδομένα για τοπικό λυγισμό έναν αδιάστατο συντελεστή *ε*, ο οποίος υπολογίζεται από τη σχέση:

$$\varepsilon = \sqrt{\frac{235}{f_y}},\tag{3.4}$$

όπου το  $f_y$  αντιστοιχεί στο όριο διαρροής του υπόψη χάλυβα σε  $N/mm^2$ . Στην παρούσα μελέτη ο επιλεγμένος χάλυβας είναι S275 άρα προκύπτει  $\varepsilon = 0,92$ .



Πίνακας 3.1 : Κατάταξη εσωτερικών ελασμάτων (EN1993-1-1 §5.5)

(a) Για κοίλες ορθογωνικές διατομές λαμβάνεται: c = b - 3 t ή c = h - 3 t, ανάλογα τον άξονα κάμψης.

(β) Η τιμή ψ ≤ -1 και η θλιπτική τάση σ<sub>com,Ed</sub> = f<sub>y</sub> εφαρμόζεται όπου η εφελκυστική παραμόρφωση ε<sub>t</sub> > f<sub>y</sub>/E

	Προεξέχοντα πέλματα							
		Ελατές διατομ	ιές			Συγκολ	λητές διατομές	-
Κατηγορία	ТĻ	μήμα που υπόκ	είται σε		Τμήμα π	ου υπόκειται σ	ε κάμψη και θλ	ίψη
		θλιψη			Άκρο σε θλ	ιψη	Άκρο σε εφ	ελκυσμό
Κατανομή τάσεων στα τμήματα (θλίψη θετική)	+ ][++			+ ac		+ ac		
1		c/t≤9·ε	:		c/t≤ 9 · a	<u>ε</u>	c/t≤-	9·ε ι·√α
2		$c/t \le 10$	ε		$c/t \leq \frac{10}{a}$	2	$c/t \leq \frac{1}{c}$	<u>ιο·ε</u> ι·√α
Κατανομή τάσεων στα τμήματα (θλίψη θετική)		+ ][+	-				¥.	
3	3 $c/t \le 14 \cdot \epsilon$ $c/t \le 21 \cdot \epsilon \cdot \sqrt{k_{\sigma}}$							
	_	fv	235		275	355	420	460
$\epsilon = \sqrt{235}/1$	r <sub>y</sub>	8	1,00		0,92	0,81	0,75	0,71

Πίνακας 3.2 : Κατάταξη προεξεχόντων ελασμάτων (EN1993-1-1 §5.5)

Πίνακας 3.3 : Κατάταξη γωνιακών διατομών (EN1993-1-1 §5.5)





Πίνακας 3.4 : Κατάταξη κοίλων και ελλειπτικών διατομών (EN1993-1-1 §5.5)

#### 3.2.2 Αντοχή διατομών

Παρακάτω παρατίθενται οι έλεγχοι που έγιναν στα μέλη του στεγάστρου με βάση τις καταπονήσεις που εμφανίζονται στη συγκεκριμένη κατασκευή. Οι ακόλουθοι έλεγχοι είναι για απλές αλλά και σύνθετες καταπονήσεις.

#### 3.2.2.1 Έλεγχος σε εφελκυσμό

Η τιμή σχεδιασμού της εφελκυστικής δύναμης  $N_{Ed}$  σε κάθε διατομή πρέπει να ικανοποιεί την ανίσωση:

$$\frac{N_{Ed}}{N_{t,Rd}} \le 1,0$$
, (3.5)

όπου  $N_{t,Rd}$  η αντοχή σχεδιασμού σε εφελκυσμό.

Για διατομές με οπές η  $N_{t,Rd}$  λαμβάνεται ως εξής:

$$N_{t,Rd} = \min\left\{N_{pl,Rd}; N_{u,Rd}\right\} = \min\left\{\frac{A \cdot f_y}{\gamma_{M0}}; \frac{k \cdot A_{net} \cdot f_u}{\gamma_{M2}}\right\},\tag{3.6}$$

όπου:

Α: το εμβαδόν της πλήρους διατομής

 $f_v$ : το όριο διαρροής τους χάλυβα

 $\gamma_{M0}$ : ο επιμέρους συντελεστής ασφαλείας του χάλυβα (εδώ ίσος με τη μονάδα)

 $A_{net}$ : το εμβαδόν της καθαρής διατομής

 $f_u$ : η εφελκυστική αντοχή του χάλυβα

 $\gamma_{M2}$ : ο επιμέρους συντελεστής ασφαλείας του χάλυβα (εδώ ίσος με 1,25)

k: συντελεστής που λαμβάνεται ίσος με 1,0 για λείες οπές και 0,90 για τραχείες οπές ή κατασκευές που υπάρχει το ενδεχόμενο να εκδηλωθεί κόπωση.

Επιπλέον, όπου απαιτείται πλάστιμη συμπεριφορά, πρέπει να ικανοποιείται το κριτήριο της πλαστιμότητας:

$$N_{u,Rd} \ge N_{pl,Rd} \tag{3.7}$$



Πίνακας 3.5 : Ιδιότητες διατομής (ΕΝ1993-1-1 §6.2.2.1 και §6.2.2.2)

Πίνακας 3.6 : Εφελκυσμός γωνιακών συνδεόμενων με το ένα σκέλος τους (EN1993-1-8 §3.10.3)

Αριθμός κοχλιών	1	≥ 2
N <sub>u,Rd</sub>	$\frac{2,\!0\cdot\!(e_{_2}\!-\!0,\!5\cdot\!d_{_0})\cdot\!t\cdot\!f_{_u}}{Y_{_{M_2}}}$	$\min\left(\frac{0,75 \cdot A_{net} \cdot f_{u}}{Y_{M2}}; V_{eff,1,Rid}\right)$

Αντοχή γωνιακού έναντι απόσχισης (ειδική περίπτωση της §5.5):

$$V_{\text{eff,1,Rd}} = \begin{bmatrix} A_{nt} \cdot f_{u} + \frac{\min(A_{gv} \cdot f_{v}; A_{nv} \cdot f_{u})}{\sqrt{3}} \end{bmatrix} / \gamma_{M2} \qquad \qquad \checkmark \text{eff,1,Ed} \\ \dot{o} \text{nou} \quad A_{nt} \quad \eta \text{ ka}\theta ap\dot{\eta} \text{ enip} \dot{a} \text{vela nou unokeiral or eqeakuopo} \qquad (1) \\ A_{nv} \quad \eta \text{ ka}\theta ap\dot{\eta} \text{ enip} \dot{a} \text{vela nou unokeiral or eqeakuopo} \qquad (2) \\ A_{gv} \quad \eta \text{ na}\dot{\eta} p\eta \varsigma \text{ enip} \dot{a} \text{vela nou unokeiral or equation} \qquad (2) \end{aligned}$$

#### 3.2.2.2 Έλεγχος σε θλίψη

Η τιμή σχεδιασμού της θλιπτικής δύναμης  $N_{Ed}$  σε κάθε διατομή πρέπει να ικανοποιεί την ανίσωση:

$$\frac{N_{Ed}}{N_{c.Rd}} \le 1,0 \tag{3.8}$$

όπου  $N_{c,Rd}$  η αντοχή σχεδιασμού σε ομοιόμορφα επιβαλλόμενη θλίψη. Η τιμή αυτή καθορίζεται ανάλογα την κατηγορία διατομής ως εξής:

$$N_{c,Rd} = \frac{A \cdot f_y}{\gamma_{M0}}$$
(3.9)

για διατομές κατηγορίας 1,2 ή 3

$$N_{c,Rd} = \frac{A_{eff} \cdot f_y}{\gamma_{M0}}$$
(3.10)

για διατομές κατηγορίας 4

Οπές κοχλιών κανονικών διαστάσεων δε χρειάζεται να λαμβάνονται υπόψη, εφόσον τοποθετούνται οι κοχλίες που αντιστοιχούν.

#### 3.2.2.3 Έλεγχος σε τέμνουσα

Για πλαστικό σχεδιασμό η τιμή σχεδιασμού της διατμητικής δύναμης σε κάθε διατομή πρέπει να ικανοποιεί την ανίσωση:

$$\frac{V_{Ed}}{V_{c,Rd}} \le 1,0 \tag{3.11}$$

όπου

$$V_{c,Rd} = V_{pl,Rd} = \frac{A_v \cdot \frac{f_v}{\sqrt{3}}}{\gamma_{M0}}$$
(3.12)

η αντοχή σχεδιασμού σε τέμνουσα και *Α*, το εμβαδόν της επιφάνειας διάτμησης, ανάλογα με το είδος της διατομής αλλά και της διεύθυνσης του φορτίου:

		Euga Shu Sharun ma A
		εμράσον οιατμήσης Αγ
Ελατές διατομές Ι και Η		$\max \left\{ \begin{matrix} A - 2 \cdot b \cdot t_{r} + (t_{w} + 2 \cdot r) \cdot t_{r} \\ \eta \cdot h_{w} \cdot t_{w} \end{matrix} \right\}$
Ελατές διατομές U	Φορτίο παράλληλο στον	$A - 2 \cdot b \cdot t_r + (t_w + r) \cdot t_r$
Ελατές διατομές Τ	κορμό	$A - b \cdot t_r + (t_w + 2 \cdot r) \cdot (t_r/2)$
Συγκολλητές διατομές Ι και Η, Κιβωτιοειδείς διατομές		$\eta \cdot \sum \left( h_w \cdot t_w \right)$
Ελατές διατομές Ι και Η	Φροτίο παράλληλο στα	2 · b · t <sub>r</sub>
Συγκολλητές διατομές Ι, Η και U, Κιβωτιοειδείς διατομές	πέλματα	$A - \sum (h_w \cdot t_w)$
Ελατές κοίλες ορθογωνικές	Φορτίο παράλληλο στο ύψος	$A \cdot h/(b + h)$
διατομές	Φορτίο παράλληλο στο πλάτος	$A \cdot b/(b + h)$
Κοίλες κυκλικές διατομές		2 · A/n
Ελλειπτικές διατομές		$2 \cdot (b-t) \cdot t$ $\dot{\eta}$ $2 \cdot (h-t) \cdot t$
Συμπαγείς διατομές		A

Πίνακας 3.7 : Εμβαδόν διάτμησης ανά είδος διατομής

b είναι το συνολικό πλάτος

h είναι το συνολικό ύψος

h<sub>w</sub> είναι το ύψος του κορμού

είναι η ακτίνα συναρμογής κορμού-πέλματος

t<sub>r</sub> είναι το πάχος του πέλματος

t<sub>w</sub> είναι το πάχος του κορμού (= min•t<sub>w</sub>, για μη σταθερό πάχος κορμού).

η=1,0 συντηρητικά (ακριβής υπολογισμός σύμφωνα με ΕΝ1993-1-5)

Μη ενισχυμένοι κορμοί με  $h_w/t_w > 72\cdot\epsilon/\eta$  πρέπει να ελέγχονται έναντι κύρτωσης

Για ελαστικό σχεδιασμό ο έλεγχος σε τέμνουσα πραγματοποιείται με την παρακάτω σχέση για το κρίσιμο σημείο της διατομής:

$$\tau_{Ed} = \frac{V_{Ed} \cdot S}{I \cdot t} \le \frac{f_y}{\sqrt{3} \cdot \gamma_{M0}}$$
(3.13)

(3.15)

και για διατομές διπλού ταυ η διατμητική τάση στον κορμό λαμβάνεται:

$$\tau_{Ed} = \frac{V_{Ed}}{A_w} \tag{3.14}$$

αν

## 3.2.2.4 Έλεγχος σε κάμψη

Η τιμή σχεδιασμού της ροπής κάμψης  $M_{Ed}$  σε κάθε διατομή πρέπει να ικανοποιεί την εξής ανίσωση:

 $\frac{A_f}{A_m} \ge 0, 6$ 

$$\frac{M_{Ed}}{M_{c,Rd}} \le 1,0 \tag{3.16}$$

όπου  $M_{c,Rd}$  η αντοχή σχεδιασμού σε κάμψη η οποία επίσης δίνεται ανάλογα με την κατηγορία της διατομής από τις σχέσεις:

$$M_{c,Rd} = M_{pl,Rd} = \frac{W_{pl} \cdot f_{y}}{\gamma_{M0}}$$
(3.17)

για διατομές κατηγορίας 1 ή 2

$$M_{c,Rd} = M_{el,Rd} = \frac{W_{el,\min} \cdot f_y}{\gamma_{M0}}$$
(3.18)

για διατομές κατηγορίας 3

$$M_{c,Rd} = \frac{W_{eff,\min} \cdot f_y}{\gamma_{M0}}$$
(3.19)

για διατομές κατηγορίας 4, όπου  $W_{el,\min}$  και  $W_{eff,\min}$  αντιστοιχούν στην ίνα με τη μεγαλύτερη ελαστική τάση.

Οπές κοχλιών κανονικών διαστάσεων στη θλιβόμενη ζώνη δε χρειάζεται να λαμβάνονται υπόψη, εφόσον τοποθετούνται οι αντιστοιχούντες κοχλίες. Οπές κοχλιών στην εφελκυόμενη ζώνη μπορούν να αγνοούνται εφόσον ικανοποιείται για τη ζώνη αυτή το κριτήριο πλαστιμότητας.

### 3.2.2.5 Έλεγχος σε κάμψη και τέμνουσα

Όταν στην ίδια διατομή μαζί με την καμπτική ροπή συνυπάρχει σημαντική τέμνουσα δύναμη, πρέπει να λαμβάνεται υπόψη η επιρροή της επί της ροπής αντοχής, δεδομένου ότι μέρος της διατομής αναλίσκεται στην παραλαβή της τέμνουσας. Όταν η τέμνουσα είναι σχετικά μικρή, δηλαδή βάσει Ευρωκώδικα όταν  $2 \cdot V_{Ed} < V_{pl,Rd}$ , επιρροή αυτή θεωρείται ασήμαντη και

αμελείται. Σε αντίθετη περίπτωση ως αντοχή σχεδιασμού της διατομής λαμβάνεται η απομειωμένη ροπή αντοχής. Η συγκεκριμένη υπολογίζεται λαμβάνοντας υπόψη για την επιφάνεια διάτμησης *Α*, τη μειωμένη τάση διαρροής:

$$(1-\rho) \cdot f_{y} \tag{3.20}$$

όπου

$$\rho = \left(\frac{2 \cdot V_{Ed}}{V_{pl,Rd}} - 1\right)$$
(3.21)
  
Ο Ι κατηγορίας 1 ή 2 με ίσα πέλματα και καμπτόμενες περί τον ισχυρό άξονα,

Για διατομές τύπου Ι κατηγορίας 1 ή 2 με ίσα πέλματα και καμπτόμενες περί τον ισχυρό άξονα, η μειωμένη πλαστική ροπή αντοχής που λαμβάνει υπόψη τη διάτμηση, μπορεί να υπολογίζεται από τη σχέση:

 $2 - \left(2 \cdot V_{Ed} - 1\right)^2$ 

$$M_{y,V,Rd} = \min\left\{ \left( W_{pl,y} - \frac{\rho \cdot A_w^2}{4 \cdot t_w} \right) \cdot \frac{f_y}{\gamma_{M0}}; M_{c,Rd} \right\}$$
(3.22)

όπου  $M_{_{v.c.Rd}}$ η αντοχή σχεδιασμού σε κάμψη και

$$A_{w} = h_{w} \cdot t_{w} \tag{3.23}$$

#### 3.2.2.6 Έλεγχος σε κάμψη και αξονική δύναμη

Για διατομές κατηγορίας 1 ή 2, η επίδραση της αξονικής λαμβάνεται υπόψη με μείωση της πλαστικής ροπής αντοχής. Το κριτήριο σχεδιασμού είναι:

$$\frac{M_{Ed}}{M_{N,Rd}} \le 1,0 \tag{3.24}$$

Όπου  $M_{N,Rd}$  είναι η πλαστική ροπή αντοχής, απομειωμένη λόγω της αξονικής δύναμης  $N_{Ed}$ . Για διατομές διπλής συμμετρίας Ι και Η ή άλλες διατομές με πέλματα, δε χρειάζεται να γίνει πρόβλεψη για την επίδραση της αξονικής δύναμης στην πλαστική ροπή αντοχής περί τον ισχυρό άξονα όταν ικανοποιούνται αμφότερα τα παρακάτω κριτήρια:

$$N_{Ed} \le 0,25 \cdot N_{pl,Rd}$$
 (3.25)

$$N_{Ed} \le \frac{0.5 \cdot h_w \cdot f_y}{\gamma_{M0}}$$
(3.26)

και

(3.28)

Για διατομές όπου οι οπές κοχλιών δε λαμβάνονται υπόψη, οι κάτωθι προσεγγίσεις μπορούν να χρησιμοποιούνται για ελατές διατομές Ι ή Η και για συγκολλητές διατομές Ι ή Η με ίσα πέλματα:

$$M_{N,y,Rd} = M_{pl,y,Rd} \cdot \frac{1-n}{1-0,5 \cdot a}$$
  

$$\gamma \iota \alpha \ n \le a : M_{N,z,Rd}$$
(3.27)  

$$\gamma \iota \alpha \ n > a : M_{N,z,Rd} = M_{pl,z,Rd} \cdot \left[ 1 - \left(\frac{n-a}{1-a}\right)^2 \right]$$

όπου

και

$$a = \frac{A - 2 \cdot b \cdot t_f}{A} \quad \mu \varepsilon \quad a \le 0,5 \tag{3.29}$$

Για κοίλες ορθογωνικές διατομές σταθερού πάχους και για συγκολλητές κλειστές διατομές με ίσα πέλματα και ίσους κορμούς στις οποίες δε λαμβάνονται υπόψη οι οπές κοχλιών, μπορούν να χρησιμοποιούνται οι σχέσεις:

 $n = \frac{N_{Ed}}{N_{pl,Rd}}$ 

$$M_{N,y,Rd} = \min\left\{\frac{M_{pl,y,Rd} \cdot (1-n)}{1-0,5 \cdot a_{w}}; M_{pl,y,Rd}\right\}$$
(3.30)

$$M_{N,z,Rd} = \min\left\{\frac{M_{pl,z,Rd} \cdot (1-n)}{1-0,5 \cdot a_{f}}; M_{pl,z,Rd}\right\}$$
(3.31)

Όπου οι τιμές των <br/>  $a_w$ και  $a_f$ δίνονται στον Πίνακα 3.8

Πίνακας 3.8 : Τιμές <br/>  $\mathbf{a}_w$ και  $\mathbf{a}_f$ 

$    a_w = \min \{ (A - 2 \cdot b \cdot t) / A ; 0,5 \} $ $    a_r = \min \{ (A - 2 \cdot h \cdot t) / A ; 0,5 \} $	για κοίλες διατομές
$\begin{split} \mathbf{a}_w &= \min\left\{\!\! \left(\!\! \left(\!\! \mathbf{A} - 2 \cdot \mathbf{b} \cdot \mathbf{t}_r \right)\!\! \right)\!\! \left(\!\! \mathbf{A} \ ; \ \! 0_r \!\! 5 \right)\!\! \right. \\ \mathbf{a}_r &= \min\left(\!\! \left(\!\! \mathbf{A} - 2 \cdot \mathbf{h} \cdot \mathbf{t}_w \right)\!\! \right)\!\! \left(\!\! \mathbf{A} \ ; \ \! 0_r \!\! 5 \right)\!\! \right. \end{split}$	για συγκολλητές κιβωτιοειδείς διατομές με ίσα πέλματα και ίσους κορμούς

Για την περίπτωση που οι διατομές καταπονούνται από διαξονική κάμψη, ο πλαστικός ουδέτερος άξονάς τους θα είναι πλέον κεκλιμένος ως προς το ορθογωνικό σύστημα αξόνων της διατομής κατά γωνία η οποία εξαρτάται από το λόγο των ροπών που δρουν ως προς τους κύριους άξονες και από τη γεωμετρία της διατομής. Τότε, για την επάρκεια της διατομής θα χρησιμοποιείται το παρακάτω κριτήριο αλληλεπίδρασης:

$$\left[\frac{M_{y,Ed}}{M_{N,y,Rd}}\right]^{a} + \left[\frac{M_{z,Ed}}{M_{N,z,Rd}}\right]^{\beta} \le 1,0$$
(3.32)

όπου οι σταθερές α και β λαμβάνονται είτε συντηρητικά ίσες με τη μονάδα, είτε αναλυτικότερα ως εξής:

- Ι και Η διατομές: $\alpha = 2$  $\beta = \max \{5 \cdot n; 1\}$  Κοίλες κυκλικές διατομές: $\alpha = 2$  $\beta = 2$  Κοίλες ορθογωνικές διατομές: $\alpha = \beta = \min \{1,66/(1-1,13 \cdot n^2); 6\}$
- Σιμπανείς ορθονων/κές διατομές και ελάσματα:  $a = R = 1.72 \pm 1.8 \text{ m}^3$

Συμπαγείς ορθογωνικές διατομές και ελάσματα: α = β = 1,73 + 1,8 · n<sup>3</sup>

$$n = \frac{N_{Ed}}{N_{pl,Rd}}$$
(3.33)

#### 3.2.3 Έλεγχος μελών σε οριακή κατάσταση αστοχίας

#### 3.2.3.1 Καμπτικός λυγισμός λόγω αξονικής θλιπτικής δύναμης

Ο καμπτικός λυγισμός λόγω αξονικής θλιπτικής δύναμης αποτελεί την πλέον συνηθισμένη μορφή αστάθειας θλιβόμενων μελών μεταλλικών κατασκευών. Η απώλεια της ευστάθειας του αρχικά ευθύγραμμου μέλους εκδηλώνεται με μετάπτωσή του σε μια καμπυλωμένη μορφή, με κάμψη περί τον ισχυρό ή τον ασθενή άξονα της διατομής του μέλους, χωρίς την ταυτόχρονη εμφάνιση σχετικής στροφής των διατομών. Όπως σε όλες τις μορφές αστοχίας λόγω λυγισμού, το φαινόμενο συμβαίνει πριν το μέλος αναπτύξει την πλαστική αντοχή της διατομής του. Η επάρκεια ενός θλιβόμενου μέλους με σταθερή διατομή έναντι καμπτικού λυγισμού ελέγχεται με βάση την ακόλουθη σχέση:

$$\frac{N_{Ed}}{N_{b,Rd}} \le 1,0 \tag{3.34}$$

όπου:

 $N_{\rm Ed}$ η τιμή σχεδιασμού της θλιπτικής δύναμης

 $N_{b,Rd}$  η αντοχή του θλιβόμενου μέλους σε λυγισμό.

Η αντοχή του θλιβόμενου μέλους λαμβάνεται από τις σχέσεις:

$$N_{b,Rd} = \frac{\chi \cdot A \cdot f_{y}}{\gamma_{M1}}$$
(3.35)

για διατομές κατηγορίας 1, 2 ή 3

$$N_{b,Rd} = \frac{\chi \cdot A_{eff} \cdot f_y}{\gamma_{M1}}$$
(3.36)

για διατομές κατηγορίας 4, όπου χ είναι ο μειωτικός συντελεστής για την αντίστοιχη μορφή λυγισμού και γ<sub>M1</sub> ο επιμέρους συντελεστής ασφαλείας για τα χαλύβδινα μέλη (εδώ ίσος με τη μονάδα). Ο μειωτικός συντελεστής χ υπολογίζεται αναλυτικά από τη σχέση:

$$\chi = \frac{1}{\Phi + \sqrt{\Phi^2 + \overline{\lambda}^2}} \le 1,0 \tag{3.37}$$

με

$$\Phi = 0,5 \cdot \left[1 + a \cdot \left(\overline{\lambda} - 0, 2\right) + \overline{\lambda}^2\right]$$
(3.38)

Ο δε συντελεστής *a* είναι ο συντελεστής ατελειών που αντιστοιχεί στην ανάλογη καμπύλη λυγισμού με βάση τον ακόλουθο πίνακα:

Πίνακας 3.9 : Συντελεστές ατελειών λυγισμού

Καμπύλη λυγισμού	a <sub>0</sub>	а	b	С	d
Συντελεστής ατελειών α	0,13	0,21	0,34	0,49	0,76

Ο όρος  $\overline{\lambda}$  καλείται ανηγμένη λυγηρότητα και προκύπτει ως εξής:

$$\overline{\lambda} = \sqrt{\frac{A \cdot f_y}{N_{cr}}} = \frac{L_{cr}}{i \cdot \lambda_1}$$
(3.39)

για διατομές κατηγορίας 1, 2, 3

$$\overline{\lambda} = \sqrt{\frac{A_{eff} \cdot f_y}{N_{cr}}} = \frac{L_{cr}}{i \cdot \lambda_1} \cdot \sqrt{\frac{A_{eff}}{A}}$$
(3.40)

για διατομές κατηγορίας 4, όπου:

$$N_{cr} = \frac{\pi^2 \cdot E \cdot I}{L_{cr}^2}$$
(3.41)

το ελαστικό κρίσιμο φορτίο για την αντίστοιχη μορφή λυγισμού, βασισμένο στις ιδιότητες της πλήρους διατομής.

$$\sigma_{cr} = \frac{N_{cr}}{A} = \frac{\pi^2 E I}{L_{cr}^2 A} = \frac{\pi^2 E}{\lambda^2}$$
(3.42)

η κρίσιμη τάση Euler.

 $L_{\rm cr}$ το ισοδύναμο μήκος λυγισμού στο υπό θεώρηση επίπεδο λυγισμού.

$$i = \sqrt{\frac{I}{A}} \tag{3.43}$$

η ακτίνα αδράνειας περί τον αντίστοιχο άξονα, υπολογιζόμενη χρησιμοποιώντας τις ιδιότητες της πλήρους διατομής.

 $\lambda\,$ η λυγηρότητα για την ανάλογη μορφή λυγισμού

$$\lambda_{1} = \pi \sqrt{\frac{E}{f_{y}}} = 93,9\varepsilon$$
(3.44)

η οριακή (χαρακτηριστική) λυγηρότητα.

Τιμές του μειωτικού συντελεστή χ για την κατάλληλη ανηγμένη λυγηρότητα  $\overline{\lambda}$  μπορούν προσεγγιστικά να λαμβάνονται γραφικά από το νομογράφημα:



Σχήμα 3.2 : Καμπύλες λυγισμού (ΕΝ 1993-1-1)

Για λυγηρότητα  $\overline{\lambda} \leq 0,2$  ή για  $\frac{N_{Ed}}{N_{cr}} \leq 0,04$ , η αντοχή της διατομής εξαντλείται πριν εκδηλωθεί λυγισμός κι ο έλεγχος του μέλους ανάγεται απλά στον έλεγχο της διατομής.

Η επιλογή της καμπύλης λυγισμού ανάλογα με τη διατομή γίνεται από τον παρακάτω πίνακα:

	Διατομή		Όρια	Λυγισμός περί τον άξονα	Καμπύλη S235 S275 S355 S420	λυγισμού S460 έως και S700
5		• 1,2	$t_f \leq 40 \ mm$	y-y z-z	a b	a <sub>0</sub>
βιατομέ	h y	< q/u	$\begin{array}{l} t_r > 40 \mbox{ mm} \\ t_f \le 100 \mbox{ mm} \end{array}$	y-y z-z	b c	a b
έλατές δ	γατές δ.	1,2	$t_f \leq 100 \ mm$	y — y z — z	b c	a b
	ż b	h/b ≙	t <sub>f</sub> > 100 mm	y — y z — z	d d	c c
λητές ομές			$t_f \le 40 \ mm$	y — y z — z	b c	b c
Συγκολ Ι-διατο			t <sub>r</sub> > 40 mm	y — y z — z	c d	c d
λες ομές			ν θερμώ έλαση	Κάθε	а	a <sub>0</sub>
Kol) Alarte			Ψυχρή έλαση	Κάθε	с	с
λητές ειδείς μές		F	ενικά (εκτός των κατωτέρω)	Κάθε	ь	Ь
Συγκολ κιβωτιο διατο			γάλα πἀχη ραφής: a > 0,5•t <sub>f</sub> b/t <sub>f</sub> < 30 h/t <sub>w</sub> <30	Κάθε	с	с
U-, T- και συμπαγείς διατομές				Κάθε	с	с
τομές			Ελατές	Κάθε	b	а
<b>Γ-</b> 2Ια			Συγκολλητές	Κάθε	с	С

Πίνακας 3.10 : Επιλογή καμπύλης λυγισμού (ΕΝ 1993-1-1)

Για τα υποστυλώματα του στεγάστρου το μήκος λυγισμού προέκυψε με βάση τον πίνακα για τα μήκη λυγισμού μεμονωμένων υποστυλωμάτων:

Μορφές λυγισμού χαρακτηριστικών τύπων υποστυλωμάτων		*******	+1 +1 +1 +1 +1 +1 +1 +1 +1 +1 +1 +1 +1 +		+ + · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	
Θεωρητικές τιμές k	0,5	0,7	1,0	1,0	2,0	2,0
		ntri		άστρεπτα αμετάθετα		
Συνθήκες στηρίξεως	,Å.			στρεπτά αμετάθετα		
				άστρεπτα μεταθετά		

Πίνακας 3.11 : Μήκος λυγισμού  $L_{cr} = k \cdot L$ 

# 3.2.3.2 Στρεπτοκαμπτικός (ή πλευρικός) λυγισμός μη προστατευμένων πλευρικά δοκών σταθερής διατομής υπό κάμψη περί τον ισχυρό άξονα

Όταν μια δοκός μη προστατευμένη έναντι πλευρικής εκτροπής υποβάλλεται σε κάμψη περί τον ισχυρό της άξονα, είτε λόγω ακραίων ροπών είτε, συνηθέστερα, λόγω εγκάρσιων φορτίων, ένα από τα πέλματά της θλίβεται και καθίσταται επιρρεπές σε λυγισμό. Ο λυγισμός του θλιβόμενου πέλματος στο επίπεδο του κορμού παρεμποδίζεται λόγω της μεγάλης δυσκαμψίας του κορμού στο επίπεδό του, ενώ το άλλο μισό της διατομής είναι ευσταθές ως εφελκυόμενο. Ως συνέπεια, ο λυγισμός του θλιβόμενου πέλματος εκδηλώνεται εκτός του επιπέδου του κορμού (δηλαδή περί του ισχυρού άξονα του θλιβόμενου πέλματος), με ταυτόχρονη στροφή των κυρίων αξόνων της διατομής σε σχέση με την αρχική τους θέση. Σημειωτέο ότι αν εφαρμοσθεί ταυτόχρονα και αξονική θλιπτική δύναμη στη δοκό, αυτή θα επιτείνει το φαινόμενο, αφού επαυξάνει την κάμψη (στη μετά το λυγισμό κατάσταση ισορροπίας) περί τον ασθενή άξονα της διατομής.

Τέτοιες δοκοί πρέπει να ελέγχονται έναντι πλευρικού λυγισμού με βάση τη σχέση:

$$\frac{M_{Ed}}{M_{b,Rd}} \le 1,0$$
(3.45)

όπου:

 $M_{\scriptscriptstyle Ed}$ η ροπή κάμψης σχεδιασμού (περί τον ισχυρό άξονα)

 $M_{\scriptscriptstyle b, Rd}$ η ροπή αντοχής έναντι πλευρικού λυγισμού

Η ροπή αντοχής σε πλευρικό λυγισμό μιας δοκού υπολογίζεται από τη σχέση:

$$M_{b,Rd} = \chi_{LT} \cdot W_{y} \cdot \frac{f_{y}}{\gamma_{M1}}$$
(3.46)

όπου η ροπή αντίστασης της διατομής  $W_y$  λαμβάνεται ως εξής:

$$W_{y} = W_{pl,y} \tag{3.47}$$

για διατομές κατηγορίας 1 ή 2

$$W_{y} = W_{el,y} \tag{3.48}$$

για διατομές κατηγορίας 3

$$W_{y} = W_{eff,y} \tag{3.49}$$

για διατομές κατηγορίας 4

 $\chi_{LT}$  ο μειωτικός συντελεστής για πλευρικό λυγισμό.

Ο συντελεστής  $\chi_{LT}$  για καμπτόμενα μέλη σταθερής διατομής δίνεται αναλυτικά από τη σχέση:

$$\chi_{LT} = \frac{1}{\Phi_{LT} + \sqrt{\Phi_{LT}^2 - \overline{\lambda}_{LT}^2}} \le 1,0 \,\mu\epsilon \,\Phi_{LT} = 0,5 \cdot \left[1 + a_{LT} \cdot (\overline{\lambda}_{LT} - 0,2) + \overline{\lambda}_{LT}^2\right]$$
(3.50)

όπου:

 $a_{LT}$ 

ο συντελεστής ατελειών από τον πίνακα:

Πίνακας 3.12 : Συντελεστής ατελειών στρεπτοκαμπτικού λυγισμού

Καμπύλη λυγισμού	а	b	С	d
Συντελεστής ατελειών α <sub>ιτ</sub>	0,21	0,34	0,49	0,76

$$\overline{\lambda}_{LT} = \sqrt{\frac{W_y \cdot f_y}{M_{cr}}}$$
(3.51)

η ανηγμένη λυγηρότητα πλευρικού λυγισμού και  $M_{cr}$  η ελαστική κρίσιμη ροπή πλευρικού λυγισμού.

Η  $M_{cr}$  υπολογίζεται με βάση τις ιδιότητες της πλήρους διατομής και λαμβάνοντας υπόψη τις συνθήκες φόρτισης, την πραγματική ροπή και τις πλευρικές δεσμεύσεις. Στην περίπτωση δοκού σταθερής διατομής, με συνήθεις στρεπτικές συνθήκες στήριξης στα άκρα της, συμμετρικής ως προς τον ασθενή άξονα αδρανείας και υποκείμενης σε κάμψη περί τον ισχυρό άξονα αδρανείας, η κρίσιμη ελαστική ροπή πλευρικού λυγισμού, όπως προβλέπεται από το παράρτημα F του EC3-Μέρος 1.1 (έκδοση 1992) δίνεται από το γενικό τύπο:

$$M_{cr} = C_1 \frac{\pi^2 E I_z}{\left(kL\right)^2} \left\{ \left[ \left(\frac{k}{k_w}\right)^2 \cdot \frac{I_w}{I_z} + \frac{\left(kL\right)^2 G I_t}{\pi^2 E I_z} + \left(C_2 z_g - C_3 z_j\right)^2 \right]^{0.5} - \left(C_2 z_g - C_3 z_j\right) \right\}$$
(3.52)

όπου:

 $C_1, C_2, C_3$  συντελεστές εξαρτώμενοι από τις συνθήκες φόρτισης και στρεπτικής στήριξης

- *I*<sub>t</sub> η σταθερά στρέψης
- *I*<sub>w</sub> η σταθερά στρέβλωσης
- $I_z$ η ροπή αδράνειας ως προς τον ασθενή άξονα
- *L* το μήκος της δοκού μεταξύ σημείων πλευρικά εξασφαλισμένων
- k και k<sub>w</sub> συντελεστές εξαρτώμενοι από το είδος των στηρίξεων ως προς την ελευθερία
   στροφής και στρέβλωσης των άκρων του εξεταζόμενου πλευρικά μη
   προστατευμένου μέλους
- $z_{g} = z_{a} z_{s}$  η απόσταση του κέντρου διάτμησης από το σημείο εφαρμογής του φορτίου
- $z_a$ η τεταγμένη του σημείου εφαρμογής του φορτίου ως προς τον κεντροβαρικό άξονα γ-γ
- $z_s$ η τεταγμένη του κέντρου διάτμησης ως προς τον κεντροβαρικό άξονα y-y.

Οι τεταγμένες  $z_a$  και  $z_s$  μετρώνται με αφετηρία το κέντρο βάρους της διατομής και είναι προσημασμένες με θετική φορά προς το θλιβόμενο πέλμα της διατομής.



Σχήμα 3.3 : Ορισμός τεταγμένης z<sub>s</sub>

Οι τιμές των συντελεστών  $C_1, C_2, C_3$ δίνονται στους ακόλουθους πίνακες για διάφορες περιπτώσεις φόρτισης, όπως δείχνει και η μορφή των διαγραμμάτων καμπτικών ροπών στο μήκος L μεταξύ των πλευρικών στηρίξεων και τις αντίστοιχες τιμές του συντελεστή k.

Συνθήκες φόρτισης και	Διάνοσμμα ορτών κάμιψης	Συντελεστής	Συντελεστής		
στήριξης		k	C1	C <sub>2</sub>	C <sub>3</sub>
W		1,0	1,132	0,459	0,525
Ť Ť		0,5	0,972	0,304	0,980
W		1,0	1,285	1,562	0,753
1t			0,712	0,652	1,070
F		1,0	1,365	0,553	1,730
ft		0,5	1,070	0,432	3,050
, F		1,0	1,565	1,267	2,640
*		0,5	0,938	0,715	4,800
.F <sup>\$</sup> .F					
		1,0	1,046	0,430	1,120
<mark>↓-↓-↓-↓</mark>		0,5	1,010	0,410	1,890

Πίνακας 3.13 : Τιμές συντελεστών C1, C2 και C3 (ENV1993-1-1/1992)

Συνθήκες φόρτισης και	Διάγοσμμα ροτιών κάμμας	Συντελεστής	Συντελεστής		
στήριξης	датрарра ропот карфі	k	C1	C <sub>2</sub>	C <sub>3</sub>
	$\varphi = + 1$	1,0 0,7 0,5	1,000 1,000 1,000	_	1,000 1,113 1,144
	ψ = + ¾	1,0 0,7 0,5	1,141 1,270 1,305	_	0,998 1,565 2,283
	ψ = + ½	1,0 0,7 0,5	1,323 1,473 1,514	_	0,992 1,556 2,271
	ψ = + ½	1,0 0,7 0,5	1,563 1,739 1,788	_	0,977 1,531 2,235
↓ M M M M M	ψ = 0	1,0 0,7 0,5	1,879 2,092 2,150	-	0,939 1,473 2,150
	ψ = - ½	1,0 0,7 0,5	2,281 2,538 2,609	_	0,855 1,340 1,957
	ψ = - ½	1,0 0,7 0,5	2,704 3,009 3,093	_	0,676 1,059 1,546
	ψ = - %	1,0 0,7 0,5	2,927 3,009 3,093	_	0,366 0,575 0,837
	ψ = -1	1,0 0,7 0,5	2,752 3,063 3,149	_	0,000 0,000 0,000

Πίνακας 3.14 : Τιμές συντελεστών C<sub>1</sub>, C<sub>2</sub> και C<sub>3</sub> (ENV1993-1-1/1992)

Για k = 1: C<sub>1</sub> = 1,88 - 1,40·ψ -0,52·ψ<sup>2</sup> ≤ 2,70

#### 3.2.3.3 Στρεπτοκαμπτικός λυγισμός υπό θλίψη και κάμψη

Μέλη που υπόκεινται σε συνδυασμένη κάμψη και θλίψη πρέπει να ικανοποιούν:

$$\frac{\frac{N_{Ed}}{\chi_{y}N_{Rk}}}{\gamma_{M1}} + k_{yy}\frac{M_{y,Ed} + \Delta M_{y,Ed}}{\chi_{LT}\frac{M_{y,Rk}}{\gamma_{M1}}} + k_{yz}\frac{M_{z,Ed} + \Delta M_{z,Ed}}{\frac{M_{z,Rk}}{\gamma_{M1}}} \le 1,0$$
(3.53)

$$\frac{N_{Ed}}{\chi_z N_{Rk}} + k_{zy} \frac{M_{y,Ed} + \Delta M_{y,Ed}}{\chi_{LT} \frac{M_{y,Rk}}{\gamma_{M1}}} + k_{zz} \frac{M_{z,Ed} + \Delta M_{z,Ed}}{\frac{M_{z,Rk}}{\gamma_{M1}}} \le 1,0$$
(3.53)

όπου:

$$\begin{split} N_{Ed}, M_{y,Ed} ~~ \mbox{ και } M_{z,Ed} ~~ \mbox{ οι τιμές σχεδιασμού της θλιπτικής αξονικής δύναμης και των μεγίστων ροπών ως προς τους άξονες γ-γκαι z-zκατά μήκος του μέλους, αντίστοιχα <math>\Delta M_{y,Ed}, \Delta M_{z,Ed}$$
  $\qquad \mbox{ οι ροπές λόγω μετατόπισης του κεντροβαρικού άξονα (για κατηγορίες διατομών 1,2 ή 3. Για κατηγορία 4 υπάρχει ειδικός πίνακας) <math>\chi_y ~~ \mbox{ και } \chi_z$   $\qquad \mbox{ οι μειωτικοί συντελεστές λόγω πλευρικού λυγισμού } \lambda_{LT}$   $\qquad \mbox{ οι συντελεστές αλληλεπίδρασης } \end{split}$ 

Πίνακας 3.15 : Τιμές για  $N_{Rk} = f_y \cdot A_i$ ,  $M_{i,Rk} = f_y \cdot W_i$  και  $\Delta M_{i,Ed}$  (EN1993-1-1)

Κατηγορία	1	2	3	4
Ai	Α	Α	Α	Aerr
Wy	W <sub>pl,y</sub>	W <sub>pl,y</sub>	W <sub>el,y</sub>	W <sub>eff,y</sub>
Wz	W <sub>pl,z</sub>	Wpl,z	W <sub>el,z</sub>	W <sub>eff,z</sub>
∆M <sub>y,Ed</sub>	0	0	0	e <sub>N,y</sub> •N <sub>Ed</sub>
ΔM <sub>z,Ed</sub>	0	0	0	e <sub>N,z</sub> N <sub>Ed</sub>

Συντελεστές	Τύπος	Παραδοχή σχ	(εδιασμού				
αλληλεπί- δρασης	διατομών	ελαστικές ιδιότητες διατομών κατηγορία 3, κατηγορία 4	πλαστικές ιδιότητες διατομών κατηγορία 1, κατηγορία 2				
kyy	διατομές Ι, διατομές RHS	$\begin{split} & \mathbf{C}_{my} \left( 1 + 0.6\overline{\lambda_{y}} \frac{\mathbf{N}_{Ed}}{\chi_{y} \mathbf{N}_{Rk} / \gamma_{Ml}} \right) \\ & \leq \mathbf{C}_{my} \left( 1 + 0.6 \frac{\mathbf{N}_{Ed}}{\chi_{y} \mathbf{N}_{Rk} / \gamma_{Ml}} \right) \end{split}$	$\begin{split} & \mathbf{C}_{my} \! \left( 1 \! + \! \left( \! \overline{\lambda}_y - 0, 2 \right) \! \frac{\mathbf{N}_{Ed}}{\boldsymbol{\chi}_y \mathbf{N}_{Rk}  /  \boldsymbol{\gamma}_{M1}} \right) \\ & \leq \mathbf{C}_{my} \! \left( 1 \! + \! 0.8 \frac{\mathbf{N}_{Ed}}{\boldsymbol{\chi}_y \mathbf{N}_{Rk}  /  \boldsymbol{\gamma}_{M1}} \right) \end{split}$				
kyz	διατομές Ι, διατομές RHS	k <sub>22</sub>	0,6 k <sub>zz</sub>				
k <sub>zy</sub>	διατομές Ι διατομές RHS	0,8 k <sub>yy</sub>	0,6 k <sub>yy</sub>				
k <sub>zz</sub>	διατομές Ι	$C_{mz} \left(1 + 0.6\overline{\lambda}_z \frac{N_{Ed}}{\chi_z N_{Rk} / \gamma_{MI}}\right)$	$C_{mz} \left( 1 + \left( 2\overline{\lambda}_{z} - 0, 6 \right) \frac{N_{Ed}}{\chi_{z} N_{Rk} / \gamma_{Ml}} \right)$ $\leq C_{mz} \left( 1 + 1, 4 \frac{N_{Ed}}{\chi_{z} N_{Rk} / \gamma_{Ml}} \right)$				
	διατομές RHS	$\leq C_{mz} \left( 1 + 0.6 \frac{N_{Ed}}{\chi_z N_{Rk} / \gamma_{Ml}} \right)$	$\begin{split} & \mathbf{C}_{mz} \! \left( 1 \! + \! \left( \! \overline{\lambda}_z - \! 0, \! 2 \right) \! \frac{\mathbf{N}_{Ed}}{\boldsymbol{\chi}_z \mathbf{N}_{Rk} / \boldsymbol{\gamma}_{Ml}} \right) \\ & \leq \mathbf{C}_{mz} \! \left( 1 \! + \! 0, \! 8 \frac{\mathbf{N}_{Ed}}{\boldsymbol{\chi}_z \mathbf{N}_{Rk} / \boldsymbol{\gamma}_{Ml}} \right) \end{split}$				
Για διατομές κάιτων Μετα	Ι και Η και ο <sub>ι</sub> ο συντελεστί	ρθογωνικές κοίλες διατομές με αξονιι ός k μπορεί να είναι k= 0.	κή θλίψη και μονοαξονική				
κάμψη $M_{y,Ed}$ ο συντελεστής $k_{zy}$ μπορεί να είναι $k_{zy} = 0$ .							

Πίνακας 3.16 Συντελεστές αλληλεπίδρασης k<sub>ij</sub> για μέλη μη ευαίσθητα σε στρεπτικές παραμορφώσεις.

53

Πίνακας 3.17 Συντελεστές αλληλεπίδρασης k<sub>ij</sub> για μέλη ευαίσθητα σε στρεπτικές παραμορφώσεις.

Συντελεστές	Παραδοχές σχεδιασμού				
αλληλεπί- δρασης	ελαστικές ιδιότητες διατομών κατηγορία 3, κατηγορία 4	πλαστικές ιδιότητες διατομών κατηγορία 1, κατηγορία 2			
k <sub>yy</sub>	k <sub>yy</sub> από τον Πίνακα Β.1	k <sub>yy</sub> από τον Πίνακα Β.1			
kyz	k <sub>yz</sub> από τον Πίνακα Β.1	k <sub>yz</sub> από τον Πίνακα Β.1			
kzy	$ \begin{bmatrix} 1 - \frac{0,05 \cdot \overline{\lambda}_z}{(C_{mLT} - 0,25)} \cdot \frac{N_{Ed}}{\chi_z \cdot N_{Rk} / \gamma_{MI}} \end{bmatrix} \\ \geq \begin{bmatrix} 1 - \frac{0,05}{(C_{mLT} - 0,25)} \cdot \frac{N_{Ed}}{\chi_z \cdot N_{Rk} / \gamma_{MI}} \end{bmatrix} $	$ \begin{split} & \left[1 - \frac{0,1 \cdot \overline{\lambda}_z}{(C_{mLT} - 0,25)} \cdot \frac{N_{Ed}}{\chi_z \cdot N_{Rk} / \gamma_{ML}}\right] \\ & \geq \left[1 - \frac{0,1}{(C_{mLT} - 0,25)} \frac{N_{Ed}}{\chi_z \cdot N_{Rk} / \gamma_{ML}}\right] \\ & \gamma \text{IG} \ \overline{\lambda}_z < 0,4: \\ & k_{z\gamma} = 0,6 + \overline{\lambda}_z \leq 1 - \frac{0,1 \cdot \overline{\lambda}_z}{(C_{mLT} - 0,25)} \cdot \frac{N_{Ed}}{\chi_z \cdot N_{Rk} / \gamma_{ML}} \end{split} $			
k <sub>zz</sub>	kzz από τον Πίνακα Β.1	kzz από τον Πίνακα Β.1			

#### Πίνακας 3.18 Συντελεστές $C_m$ ισοδύναμης ομοιόμορφης ροπής στους πίνακες 3.15 και 3.16.

			C <sub>my</sub> kai C <sub>mz</sub> kai C <sub>mLT</sub>			
Διαγραμμα ροπης	1 ISP	ιοχη	Ομοιόμορφο φορτίο	Συγκεντρωμένο φορτίο		
ΜψΜ	$\textbf{-1} \leq \psi \leq 1$		$0,6 \ + \ 0,4 \ \psi \geq 0,4$			
	$0 \leq a_{\scriptscriptstyle S} \leq 1$	$-1 \leq \psi \leq 1$	0,2 + 0,8°as ≥ 0,4	0,2 + 0,8°as ≥ 0,4		
$M_h$ $M_s$ $\psi M_h$		$0 \leq \psi \leq 1$	0,1 - 0,8°a₅ ≥ 0,4	-0,8°as ≥ 0,4		
$a_s = M_s / M_h$	-1 ≤ a <sub>s</sub> < 0	-1 ≤ ψ < 0	0,1·(1-ψ)-0,8·as ≥ 0,4	0,2·(-ψ)-0,8·as ≥ 0,4		
1 JuiM.	$0 \leq a_h \leq 1$	$-1 \leq \psi \leq 1$	0,95 + 0,05°ah	0,90 + 0,10°ah		
M <sub>h</sub> M <sub>s</sub>		$0 \leq \psi \leq 1$	0,95 + 0,05°ah	0,90 + 0,10°ah		
$a_h = M_h / M_s$	-1 ≤ ah < 0	$\textbf{-1} \leq \psi < 0$	0,95+0,05 <sup>.</sup> ah <sup>.</sup> (1+2 <sup>.</sup> ψ)	0,90-0,10∙ah∙(1+2∙ψ)		
Για μέλη με λυγισμό από λαμβάνεται C <sub>my</sub> = 0,9 ή C	μετάθεση ο σ C <sub>Mz</sub> = 0,9 αντία	υντελεστής ισ στοιχα.	οδύναμης ομοιόμορφης ρα	οπής πρέπει να		
Τα C <sub>my</sub> , C <sub>mz</sub> και C <sub>mLT</sub> πρέι πλευρικά στηριζόμενων σ	πει να λαμβάν ημείων ως εξι	ονται σύμφων ἡς:	να με το διάγραμμα ροπώ\	/ μεταξύ των αντίστοιχων		
συντελεστής άξονας σημεία ροπής κάμψης εξασφαλιζόμενα κατά τη διεύθυνση						
C <sub>my</sub> y-y		Z-Z				
C <sub>mz</sub> z-z		у-у				
C <sub>mLT</sub> y-y		у-у				
### 3.2.4 Έλεγχος μελών σε οριακή κατάσταση λειτουργίας

Η οριακή κατάσταση λειτουργικότητας (ΟΚΛ) αφορά γενικά την εξασφάλιση ότι οι μετακινήσεις και οι στροφές που εμφανίζει η κατασκευή δε θα είναι υπερβολικές υπό κανονικές συνθήκες χρήσης.

Για κτήρια, τα όρια που συνιστώνται για κατακόρυφα βέλη κάμψης δίνονται στον παρακάτω πίνακα, στον οποίο όπου L είναι το άνοιγμα της δοκού. Για δοκούς με πρόβολο, το μήκος Lπου λαμβάνεται υπόψη είναι το διπλάσιο του προεξέχοντος μήκους της δοκού.

 $\delta_{\max}$ μέγιστη παραμόρφωση, λαμβάνοντας υπόψη το αρνητικό αρχικό βέλος

 $\delta_2$  παραμόρφωση λόγω μεταβλητών δράσεων

Πίνακας 3.19 : Συνιστώμενες οριακές τιμές κατακόρυφων παραμορφώσεων (ENV1993-1-1/1992)

	'n	pia
	δ	$\delta_2$
Στέγες (γενικά)	L/200	L/250
Στέγες που συχνά φέρουν προσωπικό άλλο από αυτό για συντήρηση	L/250	L/300
Πατώματα (γενικά)	L/250	L/300
Πατώματα και στέγες που υποστηρίζουν γύψινα ή άλλα ψαθυρά τελειώματα ή μη εύκαμπτα χωρίσματα	L/250	L/350
Πατώματα που υποστηρίζουν υποστυλώματα (εκτός εάν το βέλος κάμψης έχει ληφθεί υπ' όψη στην καθολική ανάλυση για τον προσδιορισμό της έσχατης οριακής κατάστασης)	L/400	L/500
Όπου το δ <sub>max</sub> μπορεί να βλάψει την εμφάνιση του κτιρίου	L/250	

Για κτήρια, τα όρια που συνιστώνται για οριζόντια βέλη κάμψης στην κορυφή υποστυλωμάτων είναι (ENV1993-1-1/1992 §4.2.2):

•	Βιομηχανικά κτήρια χωρίς γερανογέφυρες	h/150	
•	Άλλα μονώροφα κτήρια	<i>h</i> /300	
•	Πολυώροφα κτήρια	<i>h</i> /300	ανά όροφο
		$h_{o}^{}$ / 500	συνολικά

# 3.3 Συνδέσεις με κοχλίες

# 3.3.1 Γενικά

Οι μεταλλικές κατασκευές αποτελούνται από επιμέρους προκατασκευασμένα τμήματα τα οποία μεταφέρονται στο έργο και συνδέονται κατάλληλα μεταξύ τους στο εργοτάξιο ώστε να συνθέσουν τον συνολικό φορέα. Ωστόσο ακόμα και τα προκατασκευασμένα τμήματα αποτελούνται από επιμέρους στοιχεία τα οποία συνδέονται μεταξύ τους. Επομένως σκοπός των συνδέσεων είναι:

- Η διαμόρφωση των μελών και των προκατασκευασμένων τμημάτων
- Η αποκατάσταση της συνέχειας των μελών και των επιμέρους τμημάτων.

### 3.3.2 Τύποι συνδέσεων

Ανάλογα με τα εντατικά μεγέθη που παραλαμβάνουν, οι συνδέσεις διακρίνονται σε:

# • Απλές συνδέσεις

Είναι οι συνδέσεις εκείνες οι οποίες παραλαμβάνουν και μεταφέρουν μόνο δυνάμεις (αξονικές και τέμνουσες), επιτρέποντας τις στροφές που προκύπτουν λόγω των δράσεων σχεδιασμού χωρίς να αναπτύσσουν σημαντικές ροπές. Παραδείγματα τέτοιων συνδέσεων είναι οι αρθρωτές συνδέσεις δοκών – υποστυλωμάτων, οι οποίες μεταφέρουν την τέμνουσα της δοκού στο υποστύλωμα, καθώς και οι αρθρωτές συνδέσεις δικτυωμάτων, οι οποίες μεταφέρουν του δικτυώματος.

Σύμφωνα με το πρότυπο EN1993-1-8 ένας κόμβος ταξινομείται ως αρθρωτός όταν η αντοχή σχεδιασμού του σε ροπή κάμψης δεν είναι μεγαλύτερη από το 25% της αντοχής σχεδιασμού σε ροπή της δοκού, που απαιτείται για έναν κόμβο πλήρους αντοχής, με την προϋπόθεση ότι ο κόμβος διαθέτει επιπλέον επαρκή στροφική ικανότητα.

# • Συνδέσεις ροπής

Ονομάζονται οι συνδέσεις εκείνες που παραλαμβάνουν δυνάμεις και ροπές. Παραδείγματα αποτελούν οι αποκαταστάσεις συνέχειας των διατομών των μελών, οι πλαισιακές συνδέσεις δοκών – υποστυλωμάτων, οι οποίες μεταφέρουν μέσω πλαισιακής λειτουργίας την τέμνουσα και τη ροπή της δοκού στο υποστύλωμα, ή οι πακτώσεις των υποστυλωμάτων στη βάση τους.

Οι συνδέσεις ροπής διακρίνονται σε:

- Συνδέσεις πλήρους αντοχής: Αυτές που η ροπή αντοχής είναι μεγαλύτερη από τη ροπή αντοχής των συνδεόμενων μελών.
- Συνδέσεις μερικής αντοχής: Αυτές που η ροπή αντοχής είναι μικρότερη από τη ροπή αντοχής των συνδεόμενων μελών.

Οι κόμβοι διακρίνονται σε κατηγορίες ανάλογα με τη δυσκαμψία τους:

- Άκαμπτοι κόμβοι: Εκείνοι στους οποίους δε μεταβάλλεται η αρχική γωνία μεταξύ των συνδεόμενων μελών. Η σύνδεση λειτουργεί και προσομοιώνεται ως πάκτωση.
- Αρθρωτοί κόμβοι: Εκείνοι στους οποίους υπάρχει ελεύθερη δυνατότητα σχετικής στροφής μεταξύ των συνδεόμενων μελών. Η σύνδεση λειτουργεί και προσομοιώνεται ως άρθρωση.
- Ημιάκαμπτοι κόμβοι: Εκείνοι στους οποίους η γωνία φ μεταξύ του συνδεόμενου μέλους και του υπόλοιπου κόμβου μεταβάλλεται ανάλογα με την επιβαλλόμενη

ροπή Μ στο μέλος. Η σύνδεση λειτουργεί ως ελαστική πάκτωση και προσομοιώνεται συνήθως με τη βοήθεια κατάλληλων στροφικών ελατηρίων.

#### Πίνακας 3.20 Κατάταξη συνδέσεων και κόμβων

Κριτήριο κατάταξης	Τύπος σύνδεσης ή κόμβου
Τρόπος σύνδεσης	Συνδέσεις με μηχανικά μέσα (κοχλίες, ήλους, πείρους, κλέμες κλπ), και
	Συγκολλητές συνδέσεις
«Κόμβοι»	Αποκαταστάσεις συνέχειας μελών
	🖵 Κόμβοι δικτυωμάτων
	Κόμβοι δοκών–υποστυλωμάτων
	Συνδέσεις δοκών με δοκούς
	Βάσεις υποστυλωμάτων
Ένταση	Απλές συνδέσεις (τέμνουσας ή αξονικής δύναμης)
	Συνδέσεις ροπής
Αντοχή κόμβων	Πλήρους αντοχής
	📮 Μερικής αντοχής
Δυσκαμψία κόμβων	Αρθρωτοί
	🗅 Ημιάκαμπτοι
	Ο Άκαμπτοι

#### 3.3.3 Κοχλίες και εξαρτήματα

Ο κοχλίας αποτελείται από την κεφαλή, τον κορμό και το σπείρωμα. Η συνήθης κεφαλή είναι εξαγωνική. Το σπείρωμα ακολουθεί το μετρικό σύστημα ISO, σύμφωνα με το DINISO 898, Μέρος 1. Για το λόγο αυτό η ονομασία των κοχλιών αρχίζει με το γράμμα Μ (πχ M 20). Το σπείρωμα είναι κατά κανόνα δεξιόστροφο κι αν χρειαστεί ή τύχει να χρησιμοποιηθούν κοχλίες με αριστερόστροφο σπείρωμα, σημαδεύονται κατάλληλα για να μην υπάρξει κίνδυνος απόσφιξης.





#### Οι κυριότερες διαστάσεις τους δίνονται στον παρακάτω πίνακα:

м	d	dm	р	Α	As	A <sub>1</sub>	do	
	[mm]	[mm]	[mm]	[mm <sup>2</sup> ]	[mm <sup>2</sup> ]	[mm <sup>2</sup> ]	[mm]	
12	12	20,5	1,75	113	84,3	76,3	d + 1	
16	16	26	2	201	157	144		
20	20	32,5	2,5	314	245	225	4.2	
22	22	34,5	2,5	380	303	282	u+2	
24	24	39	3	452	353	324		
27	27	44	3	573	459	427		
30	30	49,5	3,5	707	561	519	d + 3	
36	36	59,5	4	1018	817	759		
όπου: $A_s = \frac{\pi \cdot d_s^2}{4}$ ή $A_s = \frac{\pi \cdot (d - 0.94 \cdot p)^2}{4}$ και $d_s = \frac{d_1 + d_2}{2}$								
Η μέση διάμετρος της κεφαλής του κοχλία d <sub>m</sub> είναι ενδεικτική καθώς μπορεί να ποικίλει ανάλογα με την ποιότητα και τις προδιαγραφές των κοχλιών.								

Πίνακας 3.21 : Χαρακτηριστικά κοχλιών

Οι δε ποιότητες των κοχλιών συμβολίζονται με δύο αριθμούς, με μια τελεία μεταξύ τους. Ο πρώτος αριθμός εκφράζει το 1% της εφελκυστικής αντοχής σε MPa, ενώ ο δεύτερος το δεκαπλάσιο του λόγου μεταξύ ορίου διαρροής και εφελκυστικής αντοχής.

Πίνακας 3.22 : Ονομαστικές τιμές τάσεων διαρροής και θραύσης κοχλιών (ΕΝ 1993-1-8)

Κατηγορία κοχλία	4.6	4.8	5.6	5.8	6.8	8.8	10.9
f <sub>yb</sub> (N/mm <sup>2</sup> )	240	320	300	400	480	640	900
fub (N/mm <sup>2</sup> )	400	400	500	500	600	800	1000
							λής αντοχής

Κατά το σχεδιασμό της διάταξης των κοχλιών πρέπει να λαμβάνονται υπόψη ορισμένες ελάχιστες και μέγιστες αποστάσεις, τόσο μεταξύ τους, όσο και από τα άκρα των ελασμάτων. Στόχος των ελάχιστων αποστάσεων είναι να μη μειωθεί υπέρμετρα η αντοχή του ελάσματος σε σύνθλιψη άντυγας, αλλά και να μη δυσχεραίνεται η σύσφιξη των κοχλιών. Όσο για το στόχο των μέγιστων αποστάσεων, αυτός είναι διττός: α) να υπάρχει επαρκής επαφή μεταξύ των ελασμάτων ώστε να μειώνεται ο κίνδυνος οξείδωσης και β) να αποφεύγεται ο τοπικός λυγισμός των ελασμάτων μεταξύ των οπών σε περίπτωση θλιπτικών δυνάμεων. Οι ελάχιστες και μέγιστες αποστάσεις συνοψίζονται στον επόμενο πίνακα:

Αποστάσεις [mm],	Ελάχιστη		Μέγιστη <sup>1) 2) 3)</sup>			
prene ZX. 5.1		Κατασκευές από χάλυβ το EN 10025 εκτός εκεί το EN 1	Κατασκευές από χάλυβες που συμφωνούν με το ΕΝ 10025-5			
		Χάλυβας εκτεθειμένος σε καιρικές συνθήκες ή άλλα διαβρωτικά περιβάλλοντα	Χάλυβας μη εκτεθειμένος	Χάλυβας χωρίς προστασία		
Απόσταση από άκρο <i>e</i> 1	1,2 <b>'</b> d <sub>0</sub>	4't + 40		max{8't; 125}		
Απόσταση από άκρο <i>e</i> 2	1,2•d <sub>0</sub>	4•t + 40		max{8•t; 125}		
Απόσταση εз σε επιμήκεις οπές	1,5'd <sub>0</sub>					
Απόσταση & σε επιμήκεις οπές	1,5•d <sub>0</sub>					
Βήμα <i>p</i> 1	2,2•d <sub>0</sub>	min{14 t; 200}	min{14 t; 200}	min{14 t <sub>min</sub> ; 175}		
Βήμα <i>ρ</i> 1,0		min{14 t; 200}				
Βήμα <i>ρ</i> 1,i		min{28 t; 400}				
Βήμα <i>p</i> 2 <sup>5)</sup>	2,4 do	min{14 t; 200}	min{14 t; 200}	min{14 t <sub>min</sub> ; 175}		
<ul> <li>Η μέγιστη τιμή για τις αποστάσεις μεταξύ κοχλιών και ήλων και τις αποστάσεις από τα άκρα δεν έχει περιορισμό, εκτός από τις ακόλουθες περιπτώσεις:</li> <li>σε θλιβόμενα μέλη προκειμένου να αποφευχθεί ο τοπικός λυγισμός και η διάβρωση των εκτεθειμένων μελών και</li> <li>σε εφελκυόμενα εκτεθειμένα μέλη προκειμένου να αποφευχθεί η διάβρωση.</li> </ul>						
2) Η αντοχή σε το υπολογίζεται σ	οπικό λυγισι ύμφωνα με	μό του θλιβόμενου ελάσι το EN 1993-1-1 χρησιμα	ματος μεταξύ των μέσων ποιώντας 0,6 pi ως μήκα	σύνδεσης πρέπει να ος λυγισμού. Ο τοπικός		

Πίνακας 3.23 ·	Ελάνιστες κ		αποστάσεις	μεταξύ τω	νκονλιών
πινακάς 5.25.	LAULUICS	ωι μεγιστες	αποστάσεις	μετάξο τω	v KOZALWV

- <sup>2)</sup> Η αντοχή σε τοπικό λυγισμό του θλιβόμενου ελάσματος μεταξύ των μέσων σύνδεσης πρέπει να υπολογίζεται σύμφωνα με το ΕΝ 1993-1-1 χρησιμοποιώντας 0,6 p<sub>i</sub> ως μήκος λυγισμού. Ο τοπικός λυγισμός μεταξύ των μέσων σύνδεσης δεν χρειάζεται να ελεγχθεί αν ο λόγος p<sub>1</sub>/t είναι μικρότερος από 9 ε. Η απόσταση από τα πλευρικά άκρα δεν πρέπει να υπερβαίνει τα όρια που τίθενται από τις απαιτήσεις τοπικού λυγισμού σε ένα προεξέχον στοιχείο των θλιβόμενων μελών, βλέπε ΕΝ 1993-1-1. Η απόσταση από τα άλλα άκρα δεν περιορίζεται από την τελευταία απαίτηση.
- 3) t είναι το πάχος του λεπτότερου εξωτερικά συνδεόμενου μέρους.

<sup>5)</sup> Σε μέσα σύνδεσης τοποθετημένα σε λοξή διάταξη η ελάχιστη απόσταση μεταξύ των γραμμών κοχλίωσης που πρέπει να χρησιμοποιείται είναι p<sub>2</sub> = 1,2 d<sub>0</sub> με την προϋπόθεση ότι η απόσταση L μεταξύ δύο οποιωνδήποτε μέσων σύνδεσης είναι μεγαλύτερη από 2,4 d<sub>0</sub> (βλέπε Σχ3 1β).





Πίνακας 3.25 : Ονομαστικές ανοχές κοχλιών (prEN 1090-2)

Ονομαστική διάμετρος κοχλία	M12	M14	M16	M18	M20	M22	M24	≥M27
Κανονικές οπές	1	1		2				
Υπερμεγέθεις οπές	3		4			6	8	
Επιμήκεις οπές μικρού μήκους	4		6				8	10
Επιμήκεις οπές μεγάλου μήκους	1,5 d (ή και περισσότερο)							
Οπές αγκυρίων θεμελίωσης	ρίων θεμελίωσης 1,5 d							
Για επιμήκεις οπές, οι ονομαστικές ανοχές στην εγκάρσια διεύθυνση θα είναι ίδιες με αυτές των κανονικών οπών. Σε οπές αγκυρίων θεμελίωσης απαιτείται η χρήση βοηθητικών πλακών.								

Οι κοχλιωτές συνδέσεις διακρίνονται σε κατηγορίες, ανάλογα με τη διεύθυνση της προς μεταφοράς δύναμης:

- Συνδέσεις διάτμησης: Εκείνες όπου η δύναμη είναι κάθετη στον άξονα του κοχλία και υποδιαιρούνται στις εξής κατηγορίες:
  - Κατηγορία Α: Συνδέσεις άντυγας
  - Κατηγορία Β: Συνδέσεις ανθεκτικές σε ολίσθηση στην οριακή κατάσταση λειτουργικότητας.

Κατηγορία C: Συνδέσεις ανθεκτικές σε ολίσθηση στην οριακή κατάσταση αστοχίας

- 2. Συνδέσεις εφελκυσμού: Εκείνες όπου η δύναμη είναι παράλληλη στον άξονα του κοχλία. Στις περιπτώσεις αυτές η δύναμη μεταφέρεται δια μέσου του κορμού του κοχλία, οπότε η αστοχία συμβαίνει στη διατομή του σπειρώματος, η οποία είναι ασθενέστερη από την πλήρη διατομή του κορμού. Υπάρχει όμως και ο κίνδυνος διάτρησης του ελάσματος, αν αυτό είναι πολύ λεπτό και δεν έχουν τοποθετηθεί προστατευτικοί δακτύλιοι, οι οποίοι διευρύνουν την επιφάνεια διάτρησης. Οι κοχλιωτές συνδέσεις που υπόκεινται σε εφελκυσμό σχεδιάζονται σύμφωνα με μια από τις ακόλουθες κατηγορίες:
  - Κατηγορία D: Χωρίς προένταση
  - Κατηγορία Ε: Με προένταση

	Κατηγορία	Κριτήρια	Παρατηρήσεις
		Συνδέσεις διάτμη	σης
Α	άντυγας	$F_{v,Ed} \leq F_{v,Rd}$ $F_{v,Ed} \leq F_{b,Rd}$	Δεν απαιτείται προένταση. Κατηγορίες από 4.6 μέχρι και 10.9.
в	ανθεκτικές σε ολίσθηση στην οριακή κατάσταση λειτουργικότητας	$\begin{array}{l} F_{v,Ed.ser} \leq F_{s,Rd,ser} \\ F_{v,Ed} \leq F_{v,Rd} \\ F_{v,Ed} \leq F_{b,Rd} \end{array}$	Προεντεταμένοι κοχλίες κατηγορίας 8.8 ή 10.9.
с	ανθεκτικές σε ολίσθηση στην οριακή κατάσταση αστοχίας	$\begin{array}{ll} F_{v,Ed} & \leq F_{s,Rd} \\ F_{v,Ed} & \leq F_{b,Rd} \\ F_{v,Ed} & \leq N_{net,Rd} \end{array}$	Προεντεταμένοι κοχλίες κατηγορίας 8.8 ή 10.9.
	;	Συνδέσεις εφελκυ	σμού
D	χωρίς προένταση	$F_{t,Ed} \leq F_{t,Rd}$ $F_{t,Ed} \leq B_{p,Rd}$	Δεν απαιτείται προένταση. Κατηγορίες από 4.6 μέχρι και 10.9.
E	με προένταση	$\begin{array}{ll} F_{t,Ed} & \leq F_{t,Rd} \\ F_{t,Ed} & \leq B_{p,Rd} \end{array}$	Προεντεταμένοι κοχλίες κατηγορίας 8.8 ή 10.9.
ОГК так апон	οχλίες που υπόκεινται σε ταυτ φιτήρια που δίνονται στον Π φιση της κοχλίωσης πρέπει να	όχρονη διάτμηση κα Ιίνακα 3,4 (§5.2). Σ τηρείται το κριτήριο	ιι εφελκυσμό πρέπει να ικανοποιούν και Σε περίπτωση που απαιτείται πλάστιμη πλαστιμότητας: F <sub>b,Rd</sub> ≤ F <sub>v,Rd</sub>

Πίνακας 3.26 : Κατηγορίες κοχλιωτών συνδέσεων (ΕΝ 1993-1-8)

Η αντοχή έναντι διατμητικών δυνάμεων εξαρτάται από τον αριθμό των προς σύνδεση ελασμάτων και συνακόλουθα από τον αριθμό των επιπέδων διάτμησης. Για σύνδεση δύο ελασμάτων υπάρχει ένα επίπεδο διάτμησης και η κοχλίωση ονομάζεται μονότμητη, για τρία συνδεόμενα ελάσματα τα επίπεδα διάτμησης είναι δύο και η κοχλίωση χαρακτηρίζεται δίτμητη κοκ.

Η αντοχή σχεδιασμού μεμονωμένων κοχλιών σε συνδέσεις άντυγας έναντι διατμητικών ή/και εφελκυστικών δυνάμεων δίνεται στον ακόλουθο πίνακα:

Μηχανισμός αστοχίας	Κοχλίες
Αντοχή σε διάτμηση ανά επίπεδο διάτμησης το οποίο διέρχεται από την πλήρη διατομή του κοχλία <b>Α</b>	$F_{v,Rd} = \frac{\alpha_v \cdot f_{ub} \cdot A}{\gamma_{M2}}$ $\alpha_v = 0,6$
Αντοχή σε διάτμηση ανά επίπεδο διάτμησης το οποίο διέρχεται από το σπείρωμα του κοχλία <b>Α</b> s	$ \begin{split} F_{v,Rd} &= \frac{a_v\cdotf_ub\cdotA_s}{Y_{M2}} \\ a_v &= 0,6 \text{ για κατηγορίες 4.6, 5.6 και 8.8} \\ a_v &= 0,5 \text{ για κατηγορίες 4.8, 5.8, 6.8 και 10.9} \end{split} $
Αντοχή σε σύνθλιψη άντυγας <sup>1)</sup>	$F_{b,Rd} = \frac{k_m \cdot a_b \cdot f_u \cdot d \cdot t}{Y_{M2}}$
	Για τελευταία σειρά κοχλιών κατά $a_b = min \left\{ \frac{e_i}{d_0}; 3 \cdot \frac{f_{ub}}{f_u}; 3, 0 \right\}$
	Για εσωτερική σειρά κοχλιών κατά $a_b = min \left\{ \frac{p_1}{d_0} - \frac{1}{2}; 3 \cdot \frac{f_{ub}}{f_u}; 3, 0 \right\}$
	k <sub>m</sub> = {0,9 → Για χάλυβα ελάσματος S460 και άνω 1,0 → Για χάλυβες ελάσματος χαμηλότερης ποιότητας
	Για ακραίους κοχλίες, η αντοχή δεν θα υπερβαίνει την οριακή τιμή: $F_{b,Rd} \leq N_{u,Rd} = \frac{2,0 \cdot (e_2 - 0,5 \cdot d_0) \cdot f_u \cdot t}{Y_{M2}}$
Αντοχή σε εφελκυσμό	$F_{t,Rd} = \frac{0,9 \cdot f_{ub} \cdot A_s}{Y_{M2}}$
Αντοχή σε διάτρηση	$B_{p,Rd} = \frac{0,6 \cdot n \cdot d_m \cdot t_p \cdot f_u}{Y_{M2}}$
Ταυτόχρονη διάτμηση και εφελκυσμός	$\frac{F_{v,\text{Rd}}}{F_{v,\text{Rd}}} + \frac{F_{t,\text{Rd}}}{1,4\cdot F_{t,\text{Rd}}} \leq 1,0$
<ol> <li>Η αντοχή σε σύνθλι σε μη κανονικές οπέ</li> </ol>	ψη άντυγας <i>F<sub>b,Rd</sub></i> κοχλιών σε περίπτωση ενός μοναδικού κοχλία ή κοχλιών ες πρέπει να τροποποιείται σύμφωνα με τις ακόλουθες διατάξεις.

Πίνακας 3.27 : Αντοχή κοχλιών σε διάτμηση και/ή εφελκυσμό (ΕΝ 1993-1-8)

# 4 ΔΙΑΣΤΑΣΙΟΛΟΓΗΣΗ ΧΑΛΥΒΔΙΝΩΝ ΜΕΛΩΝ ΤΟΥ ΣΤΕΓΑΣΤΡΟΥ

Η πρόταση που παρουσιάζεται για την κατασκευή του 30m x 5m x 5m στεγάστρου, αποτελεί τη βέλτιστη λύση ώστε να πληρούνται όλες οι προϋποθέσεις που αναλύθηκαν στις ανωτέρω παραγράφους. Επιλέχθηκε λοιπόν ένα στέγαστρο που αποτελείται από 6 πανομοιότυπα συστήματα υποστύλωμα – προβόλου τοποθετημένα ανά 6m. Τα υποστυλώματα μεταξύ τους συνδέονται με αμφιαρθρωτές κεφαλοδοκούς ενώ έχουν τοποθετηθεί κατακόρυφοι σύνδεσμοι δυσκαμψίας στα ακραία φατνώματα και οριζόντιοι σε όλα για εξασφάλιση καλύτερης διαφραγματικής λειτουργίας όλης της στέγης της κατασκευής. Επί των προβόλων έχουν τοποθετηθεί τεγίδες ανά 1,25m οι οποίες έχουν προσομοιωθεί ως αμφιαρθρωτές και πάνω σε αυτές θα τοποθετηθούν τα πάνελ επικάλυψης.

Για τη διαστασιολόγηση της κατασκευής τα κοινά δομικά μέλη ομαδοποιήθηκαν (μέσω της λειτουργίας Groups του προγράμματος) και διαστασιολογήθηκαν με βάση το πλέον καταπονούμενο. Ενδεικτικά αποτελέσματα της επίλυσης καθώς και η διαστασιολόγηση για κάθε διατομή παρουσιάζονται στη συνέχεια.



Σχήμα 4.1 : Διαγράμματα ροπής και αξονικής δύναμης υποστυλώματος



Σχήμα 4.2 : (α) Διάγραμμα ροπής προβόλου (β) Διάγραμμα ροπής τεγίδας

### 4.1 Υποστύλωμα

Με βάση το δυσμενέστερα καταπονούμενο μέλος από την ομάδα των υποστυλωμάτων για τον αντίστοιχα δυσμενέστερο για εκείνο συνδυασμό φορτίσεων, επιλέχθηκε για όλα διατομή ΗΕΑ340 με λόγο επάρκειας 0,40.

RESULTS - Code - EN 1	993-1:2005/A1:2014		-	-		×
HEA 340	Code 1 Υποστυλώματα Member 7 Υποστυλώματα_ Point / Coordinate: 1 / 1 Load case: 9 C	_7 x = 0.00 L = 0.00 m OMB3 (1+2)*1.35+4*1.50+3*	Section OK	○ ○ ●	ОК	
mplified results Detailed re	aculte				Change	e
	courto					
N,Ed = 74.27 kN Nc,Rd = 3670.51 kN	My,Ed = -133.60 kN*m My,Ed,max = -159.98 kN*m	Mz,Ed = -0.13 kN*m Mz,Ed,max = -0.13 kN*m	Vy,Ed = -0.02 kN Vy,c,Rd = 1752.64 kN			
Nb,Rd = 2353.65 kN	My,c,Rd = 508.92 kN*m MN.v.Rd = 508.92 kN*m	Mz,c,Rd = 207.89 kN*m MN.z.Rd = 207.89 kN*m	Vz,Ed = -4.89 kN Vz.c.Rd = 713.69 kN		Forces	s
	Mb,Rd = 445.07 kN*m		Class of sortion $-1$		Detaile	ed
			class of section = 1			
I = 0.00	Mcr = 1245.94 kN*m	Curve,LT - a	XLT = 0.87			
Lcr,low=5	.40 m Lam_LT = 0.64	fi,LT = 0.75				
BUCKLING y		BUCKLING z			Calc. No	ote
Ly = 5.40 m	$Lam_y = 0.86$	Lz = 5.40 m Lcr z = 5.40 m	$Lam_z = 0.83$ Xz = 0.64		Paramet	ter
Lamy = 74.98	kyy = 1.02	Lamz = 72.35	kyz = 0.83			
					Help	
SECTION CHECK My,Ed/MN,y,Rd = 0.26 < 1 Vz,Ed/Vz,c,Rd = 0.01 < 1.	1.00 (6.2.9.1.(2)) 00 (6.2.6.(1))					
	(					
Lamy = 74.98 < Lam,max	= 210.00 Lamz = 72.35 < L	.am,max = 210.00 STABLE				
N,Ed/(Xy*N,Rk/gM1) + kyy	/*My,Ed,max/(XLT*My,Rk/gM1) +	kyz*Mz,Ed,max/(Mz,Rk/gM1)	= 0.40 < 1.00 (6.3.3.(4))			

Σχήμα 4.3 : Διαστασιολόγηση υποστυλώματος

# 4.2 Πρόβολος

Αντίστοιχα από την ομάδα των προβόλων επιλέχθηκε διατομή ΙΡΕ360 με λόγο επάρκειας 0,97.

<b>5</b> RESULTS - Code - EN 1993-1:2005/A1:2014	-		×
Διτο         Code         2 Πρόβολοι         Section OK           Member         8 Πρόβολοι_8         Point / Coordinate:         1 / x = 0.00 L = 0.00 m           IPE 360         ✓         Load case:         9 COMB3 (1+2)*1.35+4*1.50+3*1.05	• • •	ОК	
Simplified results Detailed results		Change	•
FORCES         My,Ed = -156.36 kN*m         Mz,Ed = 0.00 kN*m         Vy,Ed = -0.10 kN           Nc,Rd = 2000.05 kN         My,Ed,max = -156.36 kN*m         Mz,Ed,max = 0.35 kN*m         Vy,T,Rd = 774.67 kN           Nb,Rd = 1497.28 kN         My,c,Rd = 280.29 kN*m         Mz,c,Rd = 52.55 kN*m         Vz,Ed = 55.39 kN           MN,y,Rd = 280.29 kN*m         MN,z,Rd = 52.55 kN*m         Vz,T,Rd = 557.52 kN           Mb,Rd = 167.04 kN*m         Tt,Ed = -0.01 kN*m           Class of section = 1         1		Forces	đ
LATERAL BUCKLING         z = 1.00         Mcr = 279.35 kN*m         Curve,LT - b         XLT = 0.60           Lcr,low=2.50 m         Lam_LT = 1.00         fi,LT = 1.14			
BUCKLING y         Ly = 5.00 m       Lam_y = 0.77         Lcr, y = 10.00 m       Xy = 0.81         Lamy = 66.87       kyy = 1.01		Calc. Not Paramete Help	te ers
SECTION CHECK My,Ed/MN,y,Rd = 0.56 < 1.00 (6.2.9.1.(2)) Vz,Ed/Vz,T,Rd = 0.10 < 1.00 (6.2.6-7)			
MEMBER STABILITY CHECK         Lamy = 66.87 < Lam,max = 210.00	))		

Σχήμα 4.4 : Διαστασιολόγηση προβόλου

<u>66</u>

# 4.3 Τεγίδα

Ομοίως για τις τεγίδες επιλέχθηκε διατομή ΙΡΕ160 με λόγο επάρκειας 0,92:

🗲 RESULTS - Code - EN 1993	8-1:2005/A1:2014		-	×
Auto	Code 3 Τεγίδες Member 36 Τεγίδες_36 Point / Coordinate: 2 / 2 Load case: 38 0	x = 0.50 L = 3.00 m COMB27 (1+2)*1.00+30*1.50	Section OK	ОК
Simplified results Detailed resul	te			Change
FORCES N,Ed = 0.08 kN Nc,Rd = 552.51 kN Nb,Rd = 129.82 kN	My,Ed = -12.59 kN*m My,Ed,max = -12.59 kN*m My,c,Rd = 34.06 kN*m MN,y,Rd = 34.06 kN*m Mb,Rd = 16.77 kN*m	Mz,Ed = 1.11 kN*m Mz,Ed,max = 1.11 kN*m Mz,c,Rd = 7.18 kN*m MN,z,Rd = 7.18 kN*m	Class of section = 1	Forces Detailed
LATERAL BUCKLING Z = 0.00 Lcr,low=3.00	Mcr = 21.40 kN*m m Lam_LT = 1.26	Curve,LT - a fi,LT = 1.41	XLT = 0.49	
BUCKLING y Ly = 6.00 m Lcr,y = 6.00 m Lamy = 91.22	Lam_y = 1.05 Xy = 0.63 kyy = 1.01	BUCKLING z Lz = 6.00 m Lcr,z = 3.00 m Lamz = 162.69	Lam_z = 1.87 Xz = 0.23 kyz = 1.03	Calc. Note Parameters Help
SECTION CHECK My,Ed/MN,y,Rd = 0.37 < 1.00 MEMBER STABILITY CHECK Lamy = 91.22 < Lam,max = 2 N,Ed/(Xy*N,Rk/gM1) + kyy*M	(6.2.9.1.(2)) 210.00 Lamz = 162.69 < y,Ed,max/(XLT*My,Rk/gM1) +	Lam,max = 210.00 STABLE kyz*Mz,Ed,max/(Mz,Rk/gM1) =	= 0.92 < 1.00 (6.3.3.(4))	

Σχήμα 4.5 : Διαστασιολόγηση τεγίδας

# 4.4 Κεφαλοδοκός

Για τις κεφαλοδοκούς επιλέχθηκε διατομή ΗΕΑ160 με λόγο εκμετάλλευσης 0,12:

RESULTS - Code - EN 1993	-1:2005/A1:2014			-	• ×
HEA 160	Code 4 Κεφαλοδοκό Member 58 Beam_58 Point / Coordinate: 2 Load case: 9	ç 2 / x = 0.50 L = 3.00 m 9 COMB3 (1+2)*1.35+4*1	Section OK		ОК
implified regults part in the					Change
Implified results Detailed result	ts				
FORCES N,Ed = 25.42 kN Nc,Rd = 1066.21 kN Nb.Rd = 265.88 kN	My,Ed = 1.81 kN*m My,Ed,max = 1.81 kN*m My,c,Rd = 67.42 kN*m				
	MN,y,Rd = 67.42 kN*m				Forces
	Mb,Rd = 45.56 kN*m		Class of section	= 1	Detailed
LATERAL BUCKLING					
上 工 王	Mcr = 69.43 kN*m	Curve,LT -	a XLT = 0.	68	
		n,E1 = 1.0.	/		Calc. Note
Ly = 6.00 m Ly = 6.00 m Lcr,y = 6.00 m	Lam_y = 1.05 Xy = 0.56	BUCKLING Z	0 m Lam_z = 5.00 m Xz = 0.2	= 1.73 25	Parameters
Lamy = 91.34	kyy = 1.07	Lamz =	150.58 kzy = 0.	56	Help
SECTION CHECK My,Ed/My,c,Rd = 0.03 < 1.00 MEMBER STABILITY CHECK	(6.2.5.(1))				
Lamy = 91.34 < Lam,max = 2 N,Ed/(Xz*N,Rk/gM1) + kzy*M	10.00 Lamz = 150.58 y,Ed,max/(XLT*My,Rk/gM1)	3 < Lam,max = 210.00 5 ) = 0.12 < 1.00 (6.3.3.(4	STABLE ))		

Σχήμα 4.6 : Διαστασιολόγηση κεφαλοδοκού

# 4.5 Σύνδεσμοι δυσκαμψίας

Τέλος, για όλους τους συνδέσμους δυσκαμψίας (κατακόρυφους και οριζόντιους) επιλέχθηκε γωνιακή διατομή CAE80x8 με λόγο επάρκειας 0,06:

Auto Code 5 20x6copuo δυσκαμψίος Section OK Image: Section OK Image: Section OK   CAE 80x8 Point / Coordinate: 1 / x = 0.00 L = 0.00 m Image: Section OK Image: Section OK   CAE 80x8 Point / Coordinate: 1 / x = 0.00 L = 0.00 m Image: Section OK Image: Section OK   FORCES Point / Coordinate: 9 COMB3 (1+2)*1.35+4*1.50+3*1.05 Change   FORCES FORCES Image: Section OK Image: Section OK   NLRd = 337.35 kN Image: Section CK Image: Section CK Image: Section CK   BUCKLING y Image: Section OK Image: Section OK Image: Section OK   SECTION CHECK Nt, Ed = 0.06 < 1.00 (6.2.3.(1)) Image: Section OK Image: Section OK   Net maniyzed Image: Section CHECK Not analyzed Image: Section OK	RESULTS - Code - EN 1993	-1:2005/A1:2014			-	• ×
Implified results Change   FORCES N,Ed = -21.63 kN   N,Ed = -21.63 kN Forces   Class of section = 1 Class of section = 1   LATERAL BUCKLING XLT = 1.00   BUCKLING y BUCKLING z   BUCKLING y <td>CAE 80x8</td> <td>Code 5 Σύνδεσμο Member 53 Beam_53 Point / Coordinate: Load case:</td> <td>1 δυσκαμψίας 3 1 / x = 0.00 L = 0.00 m 9 COMB3 (1+2)*1.35+4</td> <td>Section OK 1*1.50+3*1.05</td> <td><ul> <li>○</li> <li>○</li> </ul></td> <td>ОК</td>	CAE 80x8	Code 5 Σύνδεσμο Member 53 Beam_53 Point / Coordinate: Load case:	1 δυσκαμψίας 3 1 / x = 0.00 L = 0.00 m 9 COMB3 (1+2)*1.35+4	Section OK 1*1.50+3*1.05	<ul> <li>○</li> <li>○</li> </ul>	ОК
FORCES N,Ed = -21.63 kN Nt,Rd = 337.35 kN LATERAL BUCKLING BUCKLING y BUCKLING z BUCKLING Z B	Simplified secults					Change
LATERAL BUCKLING LATERAL BUCKLING J BUCKLING Y BUCKLING Z BUCKLING Z BUC	FORCES N,Ed = -21.63 kN Nt,Rd = 337.35 kN	-				Forces
LATERAL BUCKLING   BUCKLING y   BUCKLING z   Calc. Note   Parameters   Help   SECTION CHECK   N,Ed/Nt,Rd = 0.06 < 1.00 (6.2.3.(1))				Class of section = 1		
BUCKLING z BUCKLING z Calc. Note Parameters Help MEMBER STABILITY CHECK Not analyzed				XLT = 1.00		
SECTION CHECK     Help       N,Ed/Nt,Rd = 0.06 < 1.00 (6.2.3.(1))			BUCKLING Z			Calc. Note Parameters
SECTION CHECK           N,Ed/Nt,Rd = 0.06 < 1.00 (6.2.3.(1))						Help
MEMBER STABILITY CHECK Not analyzed	SECTION CHECK N,Ed/Nt,Rd = 0.06 < 1.00 (6.	.2.3.(1))				
Not analyzed	MEMBER STABILITY CHECK					
	Not analyzed					

Σχήμα 4.7 : Διαστασιολόγηση συνδέσμων δυσκαμψίας

Ωστόσο, για τους συνδέσμους δυσκαμψίας έγινε περαιτέρω έλεγχος με βάση την εξίσωση (3.56):

$$N_{u,Rd} = \frac{\beta_2 \cdot A_{net} \cdot f_u}{\gamma_{M2}} = \frac{0.4 \cdot 11,26cm^2 \cdot 39kN / cm^2}{1,25} = 140,52kN ,$$

άρα ο τελικός λόγος εκμετάλλευσης είναι:

$$\frac{N_{Ed}}{N_{u.Rd}} = \frac{21,63}{140,52} = 0,15.$$

Παράλληλα για την καλύτερη λειτουργία τους σε σεισμικές καταπονήσεις, έχει τηρηθεί η σύσταση για ανηγμένη λυγηρότητα  $\overline{\lambda}$  ανάμεσα στις τιμές 1,3 και 2. (Εδώ  $\overline{\lambda} = 1,91$  για τα κατακόρυφα και  $\overline{\lambda} = 1,55$  για τα οριζόντια).

Για την επιλογή της διατομής για τα υποστυλώματα που λειτουργεί σε χαμηλό λόγο εκμετάλλευσης, κρίσιμος ήταν ο έλεγχος βελών σε οριακή κατάσταση λειτουργικότητας που φαίνεται παρακάτω.

#### 4.7 Έλεγχος βελών

Από τον έλεγχο βελών για τις οριακές καταστάσεις λειτουργικότητας προέκυψαν οι εξής μέγιστες μετατοπίσεις ανά διεύθυνση:



Σχήμα 4.8 : Μετακινήσεις κατά Χ

•  $U_{y,\max} = 0, 2cm$ 



Σχήμα 4.9 : Μετακινήσεις κατά Υ

•  $U_{z,\max} = 4,9cm$ 



Σχήμα 4.10 : Μετακινήσεις κατά Ζ

Οι οριζόντιες και κατακόρυφες μετακινήσεις καθώς και ο συνδυασμός που τις προκαλεί φαίνονται συγκεντρωτικά στον παρακάτω πίνακα και ικανοποιούν τους ελέγχους μέγιστων βελών.

	UX (cm)	UY (cm)	UZ (cm)	RX (Rad)	RY (Rad)	RZ (Rad)
MAX	2,3	0,2	4,5	0,028	0,011	0,003
Node	12	4	12	4	16	4
Case	39	45	45	45	39	45
MIN	-2,2	-0,2	-4,9	-0,028	-0,010	-0,003
Node	12	24	12	24	12	24
Case	45	45	39	45	45	45

Πίνακας 4.1 : Οριζόντιες και κατακόρυφες μετακινήσεις

- Κατακόρυφα:  $\delta_{\max} = \frac{L}{200} = 5 cm$ . Μέγιστο βέλος φορέα: 4,9cm. ΟΚ
- Οριζόντια:  $\delta_{\max} = \frac{h}{150} = 3,6 cm$ . Μέγιστο βέλος φορέα: 2,3cm. ΟΚ

# 5 ΣΥΝΔΕΣΕΙΣ

Με βάση τα μέγιστα αναπτυσσόμενα εντατικά μεγέθη όπως αυτά υπολογίστηκαν από την επίλυση μέσω του προγράμματος, σχεδιάστηκαν οι συνδέσεις: βάσης υποστυλώματος, υποστυλώματος – προβόλου, υποστυλώματος – κεφαλοδοκού και η σύνδεση των χιαστί, στο σημείο που αυτά συντρέχουν, μέσω κομβοελάσματος. Οι συνδέσεις ικανοποιούν όλους τους ελέγχους, όπως αυτοί παρουσιάστηκαν αναλυτικά σε προηγούμενη ενότητα και τα αποτελέσματά τους παρατίθενται στο παράρτημα Β.



#### 5.1 Σύνδεση βάσης υποστυλώματος

Σχήμα 5.1 : Λεπτομέρεια σύνδεσης βάσης υποστυλώματος

Η σύνδεση λειτουργεί με λόγο επάρκειας 0,67.



5.2 Σύνδεση υποστυλώματος – προβόλου

Σχήμα 5.2 : Λεπτομέρεια σύνδεσης υποστυλώματος – προβόλου

Η σύνδεση λειτουργεί με λόγο επάρκειας 0,81.



Σχήμα 5.3 : Λεπτομέρεια σύνδεσης υποστυλώματος – κεφαλοδοκού

Η σύνδεση λειτουργεί με λόγο επάρκειας 0,04.



5.4 Σύνδεση κατακόρυφων χιαστί μέσω κομβοελάσματος

Σχήμα 5.4 : Λεπτομέρεια σύνδεσης χιαστί

Η σύνδεση λειτουργεί με λόγο επάρκειας 0,23.

# 6 ΚΟΣΤΟΛΟΓΗΣΗ ΚΑΙ ΑΠΕΙΚΟΝΙΣΕΙΣ

#### 6.1 Κόστος κατασκευής

Τέλος, γίνεται μια εκτίμηση του κόστους της κατασκευής με βάση τις τρέχουσες τιμές του δομικού χάλυβα, λαμβάνοντας ως μέση τιμή του εμπορίου τα 3,50 <sup>€</sup>/<sub>kg</sub>. Από το πρόγραμμα λαμβάνονται τα εξής δεδομένα:

Туре	Number	Length (m)	Unit weight (kG/m)	Member weight (kG)	Total weight (kG)	Painting area (m2)
S 275						
CAE 80x	20	6,51	9,63	62,71	1254	40,55
CAE 80x	4	8,08	9,63	77,84	311	10,06
HEA 160	5	6,00	30,45	182,68	913	26,88
HEA 340	6	5,40	104,81	566,00	3396	58,15
IPE 160	25	6,00	15,78	94,66	2367	93,38
IPE 360	6	5,02	57,11	286,71	1720	40,76
Total per						
CAE 80x	24	162,52	9,63	1565,61	1566	50,61
HEA 160	5	30,00	30,45	913,40	913	26,88
HEA 340	6	32,40	104,81	3395,98	3396	58,15
IPE 160	25	150,00	15,78	2366,60	2367	93,38
IPE 360	6	30,12	57,11	1720,24	1720	40,76
Total					9962	269,78

Πίνακας 6.1 : Ποσότητες, μήκη και μάζες μελών

Επομένως προκύπτουν τα εξής αποτελέσματα:

- Συνολική μάζα κατασκευής: 9.962kg .
- Συνολική επιφάνεια κατασκευής:  $269,78m^2$ .
- Συνολικό κόστος χάλυβα:  $9.962 \cdot 3, 50 = 34.867 \in$ .
- Προσαύξηση 15% του κόστους προεκτιμώντας κοχλίες, ελάσματα κλπ:  $5.230 \in$ .
- Τελικό κόστος: 40.097 ≃ 40.100€.
- Κιλά ανά τετραγωνικό: 66,4kg /  $m^2$  .

# 6.2 Απεικονίσεις



Σχήμα 6.1 : Αξονομετρικό με διαστάσεις





Σχήμα 6.3 : Προοπτική 3D απεικόνιση



Σχήμα 6.4 : Προοπτική 3D απεικόνιση πρόσοψης



Σχήμα 6.5 : Φωτορεαλιστική απεικόνιση

# 7 ΒΙΒΛΙΟΓΡΑΦΙΑ

- Βάγιας Ι. (2003). «Σιδηρές κατασκευές, ανάλυση και διαστασιολόγηση, Β' έκδοση». Εκδόσεις Κλειδάριθμος, Αθήνα.
- 2. Βάγιας Ι., Ερμόπουλος Ι., Ιωαννίδης Γ. (1999). «Σιδηρές κατασκευές, παραδείγματα εφαρμογής του Ευρωκώδικα 3, Τόμος ΙΙ». Εκδόσεις Κλειδάριθμος, Αθήνα.
- 3. Βάγιας Ι., Ερμόπουλος Ι., Ιωαννίδης Γ. (2005). «Σιδηρές κατασκευές, παραδείγματα εφαρμογής του Ευρωκώδικα 3, Τόμος Ι». Εκδόσεις Κλειδάριθμος, Αθήνα.
- 4. Βάγιας Ι., Ερμόπουλος Ι., Ιωαννίδης Γ. (2005). «Σχεδιασμός δομικών έργων από χάλυβα». Εκδόσεις Κλειδάριθμος, Αθήνα.
- 5. Βάγιας Ι., Ερμόπουλος Ι., Ιωαννίδης Γ. (2013). «Σχεδιασμός δομικών έργων από χάλυβα με παραδείγματα εφαρμογής». Εκδόσεις Κλειδάριθμος, Αθήνα.
- Ερμόπουλος Ι., (2005). «Ευρωκώδικας 1, βασικές αρχές σχεδιασμού και δράσεις επί των κατασκευών, ερμηνευτικά σχόλια και παραδείγματα εφαρμογής». Εκδόσεις Κλειδάριθμος, Αθήνα.
- Κατσικαδέλης Ι. (2020). «Δυναμική ανάλυση των κατασκευών, 3<sup>η</sup> έκδοση». Εκδόσεις Τσότρας, Αθήνα.
- 8. Ευρωκώδικας Ο, «Βάσεις σχεδιασμού», CEN, EN 1990, 2002
- Ευρωκώδικας 1, «Βασικές αρχές σχεδιασμού και δράσεις στις κατασκευές». Μέρος 1-1: Γενικές δράσεις – Πυκνότητες, ίδιο βάρος, επιβαλλόμενα φορτία σε κτίρια, CEN, EN 1991-1-1, 2002.
- Ευρωκώδικας 1, «Βασικές αρχές σχεδιασμού και δράσεις στις κατασκευές». Μέρος 1-3: Φορτία χιονιού, CEN, EN 1991-1-3, 2003.
- Ευρωκώδικας 1, «Βασικές αρχές σχεδιασμού και δράσεις στις κατασκευές». Μέρος 1-4: Γενικές δράσεις – Δράσεις ανέμου, CEN, EN 1991-1-4, 2005.
- 12. Ευρωκώδικας 3, «Σχεδιασμός κατασκευών από χάλυβα». Μέρος 1-1: Γενικοί κανόνες και κανόνες για κτίρια, CEN, EN 1993-1-1, 2005.
- 13. Ευρωκώδικας 8, «Αντισεισμικός σχεδιασμός». Μέρος 1: Γενικοί κανόνες, σεισμικές δράσεις και κανόνες για κτίρια, CEN, EN 1998-1, 2004.
- 14. http://mycourses.ntua.gr/ [20/05/2022]
- 15. <u>https://arkhonpanel.com/gr/</u> [25/05/2022]

# ΠΑΡΑΡΤΗΜΑ Α: ΣΥΝΔΥΑΣΜΟΙ ΔΡΑΣΕΩΝ

Combinations	Name	Analysis type	Combi nation	Case nature	Definition
7	COMB1	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+3*1.50+4*0.75
8	COMB2	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+3*1.50+5*0.90
9	COMB3	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+4*1.50+3*1.05
10	COMB4	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+4*1.50+5*0.90
11	COMB5	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+5*1.50+3*1.05
12	COMB6	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+5*1.50+4*0.75
13	COMB7	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.00+6*1.50
17 (C) (CQC)	Gtotal + Ex + 0,3	Linear Combinati	ULS	Structural	(1+2+15)*1.00+16*0.30
18 (C) (CQC)	Gtotal - Ex - 0,3	Linear Combinati	ULS	Structural	(1+2)*1.00+16*-0.30+15*-1.00
19 (C) (CQC)	Gtotal + 0,30*Ex	Linear Combinati	ULS	Structural	(1+2+16)*1.00+15*0.30
20 (C) (CQC)	Gtotal - 0,30*Ex	Linear Combinati	ULS	Structural	(1+2)*1.00+15*-0.30+16*-1.00
21	COMB12	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+3*1.50+6*0.90
22	COMB13	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+4*1.50+6*0.90
23	COMB14	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+3*1.05+6*1.50
24	COMB15	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+4*0.75+6*1.50
26	COMB16	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+3*1.50+25*0.90
27	COMB17	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+4*1.50+25*0.90
28	COMB18	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+3*1.05+25*1.50
29	COMB19	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+4*0.75+25*1.50
31	COMB20	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+3*1.50+30*0.90
32	COMB21	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+4*1.50+30*0.90
33	COMB22	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+3*1.05+30*1.50
34	COMB23	Nonlin. Combinat	ULS	Structural	(1+2)*1.35+4*0.75+30*1.50
35	COMB24	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2)*1.00+5*1.50
36	COMB25	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2)*1.00+6*1.50
37	COMB26	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2)*1.00+25*1.50
38	COMB27	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2)*1.00+30*1.50
39	COMB28	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+4)*1.00
40	COMB29	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+4)*1.00+5*0.60
41	COMB30	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+4)*1.00+6*0.60
42	COMB31	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+4)*1.00+25*0.60
43	COMB32	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+4)*1.00+30*0.60
44	COMB33	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+5)*1.00
45	COMB34	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+6)*1.00
46	COMB35	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+25)*1.00
47	COMB36	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+30)*1.00
48	COMB37	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+5)*1.00+4*0.50
49	COMB38	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+6)*1.00+4*0.50
50	COMB39	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+25)*1.00+4*0.50
51	COMB40	Nonlin. Combinat	SLS	Structural	(1+2+30)*1.00+4*0.50

# ΠΑΡΑΡΤΗΜΑ Β: ΣΥΝΔΕΣΕΙΣ

# **Β.1 Σύνδεση βάσης υποστυλώματος**









# General

- Connection no.: 6
- Connection name: Fixed column base
- Structure node: 13

Structure members: 10

# Geometry

# Column

Section:				HEA	340
Member no.:				10	
Lc =	5,40	[m]	Column length		
α =	0,0	[Deg]	Inclination angle		

#### 5,40 Column length $L_c =$ [m] 330 Height of column section [mm] h<sub>c</sub> = 300 Width of column section [mm] b<sub>fc</sub> = 10 [mm] Thickness of the web of column section t<sub>wc</sub> = Thickness of the flange of column section t<sub>fc</sub> = 16 [mm] 27 [mm] Radius of column section fillet $r_c =$ [cm<sup>2</sup>] Cross-sectional area of a column A<sub>c</sub> = 133,47 27693,10 [cm<sup>4</sup>] Moment of inertia of the column section I<sub>yc</sub> = Material: S 275 275,00 [MPa] Resistance f<sub>yc</sub> = f<sub>uc</sub> = 430,00 [MPa] Yield strength of a material

### Column base

$I_{pd} =$	700 <b>[n</b>	nm]	Length
b <sub>pd</sub> =	500 <b>[n</b>	nm]	Width
t <sub>pd</sub> =	40 <b>[n</b>	nm]	Thickness
Material:	S 275		
f <sub>ypd</sub> =	275,00	[MP	a] Resistance
f <sub>upd</sub> =	430,00	[MP	a] Yield strength of a material

# Anchorage

The shear plane passes through the UNTHREADED portion of the bolt.

Class =	5.6		Anchor class
f <sub>yb</sub> =	300,00	[MPa]	Yield strength of the anchor material
f <sub>ub</sub> =	500,00	[MPa]	Tensile strength of the anchor material
d =	30	[mm]	Bolt diameter
A <sub>s</sub> =	5,61	[cm <sup>2</sup> ]	Effective section area of a bolt
A <sub>v</sub> =	7,07	[cm <sup>2</sup> ]	Area of bolt section
n <sub>H</sub> =	3		Number of bolt columns
n∨ =	4		Number of bolt rows
Horizontal spacing e <sub>Hi</sub> = 250 [mm]			

Horizonta	Il spacing e	ені <b>=</b> 250	) [mm]		
Vertical s	pacing e <sub>Vi</sub> :	= 120	);120 [mm]		
Anchor o	limension	5			
L1 =	60	[mm]			
L <sub>2</sub> =	640	[mm]			
L3 =	120	[mm]			
Anchor p	olate				
d =	100	[mm]	Diameter		
t <sub>p</sub> =	10	[mm]	Thickness		
Material:	S 23	ō			
$f_y =$	235,00	[MPa]	Resistance		
Washer					
I <sub>wd</sub> =	60	[mm]	Length		
b <sub>wd</sub> =	60	[mm]	Width		
t <sub>wd</sub> =	20	[mm]	Thickness		
Stiffener					
ls =	660	[mm]	Length		
h <sub>s</sub> =	330	[mm]	Height		
ts =	10	[mm]	Thickness		
d1 =	20	[mm]	Cut		

# **Material factors**

20

d<sub>2</sub> =

үмо =	1,00	Partial safety factor
γм2 =	1,25	Partial safety factor
γc =	1,50	Partial safety factor

[mm] Cut

# Spread footing

L =	1300	[mm]	Spread footing length
B =	2400	[mm]	Spread footing width
H =	900	[mm]	Spread footing height
### 90

### Concrete

Class	C20/25					
f <sub>ck</sub> =	20,00	[MPa]	Characteristic resistance for compression			
Grout layer						
tg =	30	[mm]	Thickness of leveling layer (grout)			
f <sub>ck,g</sub> =	12,00	[MPa]	Characteristic resistance for compression			
$C_{f,d} =$	0,30		Coeff. of friction between the base plate and concrete			

## Welds

a <sub>p</sub> =	10	[mm]	Footing plate of the column base
a <sub>s</sub> =	6	[mm]	Stiffeners

### Loads

Case:	9:	COMB3	(1+2)*1.35+4*1.50+3*1.05
N <sub>j,Ed</sub> =	-74,27	[kN]	Axial force
$V_{j,Ed,y} =$	-0,02	[kN]	Shear force
$V_{j,Ed,z} =$	4,89	[kN]	Shear force
$M_{j,Ed,y} =$	133,60	[kN*m]	Bending moment
Mj,Ed,z =	-0,13	[kN*m]	Bending moment

## Results

## **Compression zone**

#### **COMPRESSION OF CONCRETE**

f <sub>cd</sub> =	13,33	3 <b>[MF</b>	a] Design cor	mpressive resistance	EN 1992-1:[3.1.6.(1)]
f <sub>j</sub> =	20,27	7 [MF	a] Design bea	aring resistance under the base	plate [6.2.5.(7)]
$c = t_p$	/(f <sub>yp</sub> /(З*fj*үм	o))			
C =	85	[mm] A	dditional width o	of the bearing pressure zone	[6.2.5.(4)]
b <sub>eff</sub> =	187	[mm] E	fective width of	the bearing pressure zone unde	r the flange [6.2.5.(3)]
l <sub>eff</sub> =	470	[mm] E	fective length of	of the bearing pressure zone und	er the flange [6.2.5.(3)]
A <sub>c0</sub> =	877,38	[cm²] A	rea of the joint b	petween the base plate and the f	oundation EN 1992-1:[6.7.(3)]
A <sub>c1</sub> =	7671,04	[cm²] N	aximum design	area of load distribution	EN 1992-1:[6.7.(3)]

$F_{rdu} = A_{c0}$	<sub>0</sub> *f <sub>cd</sub> *√(A <sub>c1</sub> /A	$A_{c0}) \leq 3^*A_{c0}$	<sup>50</sup> *f <sub>cd</sub>				
F <sub>rdu</sub> =	3459 <b>,</b> 07	[kN]	Bearing resistance of concrete	EN 1992-1:[6.7.(3)]			
$\beta_j =$	0,67		Reduction factor for compression	[6.2.5.(7)]			
$f_{jd} = \beta_j^* F_r$	du/(b <sub>eff</sub> *l <sub>eff</sub> )						
f <sub>jd</sub> =	26,28	[MPa]	Design bearing resistance	[6.2.5.(7)]			
A <sub>c,n</sub> =	2342,68	[cm <sup>2</sup> ]	Bearing area for compression	[6.2.8.2.(1)]			
A <sub>c,y</sub> =	1057,39	[cm <sup>2</sup> ]	Bearing area for bending My	[6.2.8.3.(1)]			
$A_{c,z} =$	877 <b>,</b> 38	[cm <sup>2</sup> ]	Bearing area for bending Mz	[6.2.8.3.(1)]			
$F_{c,Rd,i} = A$	∖c,i*fjd						
$F_{c,Rd,n} =$	6157 <b>,</b> 36	[kN]	Bearing resistance of concrete for compression	[6.2.8.2.(1)]			
$F_{c,Rd,y} =$	2779 <b>,</b> 18	[kN]	Bearing resistance of concrete for bending My	[6.2.8.3.(1)]			
$F_{c,Rd,z} =$	2306,05	[kN]	Bearing resistance of concrete for bending Mz	[6.2.8.3.(1)]			
COLUMI	N FLANGE	AND WE	B IN COMPRESSION				
CL =	1,00		Section class	EN 1993-1-1:[5.5.2]			
W <sub>pl,y</sub> =	2667,37	[cm <sup>3</sup> ]	Plastic section modulus	EN1993-1-1:[6.2.5.(2)]			
$M_{c,Rd,y} =$	733 <b>,</b> 53	[kN*m]	Design resistance of the section for bending	EN1993-1-1:[6.2.5]			
$h_{f,y} =$	362	[mm]	Distance between the centroids of flanges	[6.2.6.7.(1)]			
F <sub>c,fc,Rd,y</sub> =	= M <sub>c,Rd,y</sub> / h <sub>f,</sub>	у					
F <sub>c,fc,Rd,y</sub> =	=2024,72	[kN]	Resistance of the compressed flange and web	[6.2.6.7.(1)]			
W <sub>pl,z</sub> =	764,21	[cm <sup>3</sup> ]	Plastic section modulus	EN1993-1-1:[6.2.5.(2)]			
$M_{c,Rd,z}$ =	210,16	[kN*m]	Design resistance of the section for bending	EN1993-1-1:[6.2.5]			
h <sub>f,z</sub> =	235	[mm]	Distance between the centroids of flanges	[6.2.6.7.(1)]			
F <sub>c,fc,Rd,z</sub> =	= M <sub>c,Rd,z</sub> / h <sub>f</sub>	,Z					
F <sub>c,fc,Rd,z</sub> =	= 894 <b>,</b> 05	[kN]	Resistance of the compressed flange and web	[6.2.6.7.(1)]			
RESIST	ANCES OF	SPREAD	FOOTING IN THE COMPRESSION ZONE				
$N_{j,Rd} = F_d$	c,Rd,n						
$N_{j,Rd} = 6$	157 <b>,</b> 36	[kN] Re	esistance of a spread footing for axial compression	[6.2.8.2.(1)]			
$F_{C,Rd,y} =$	min(F <sub>c,Rd,y</sub> ,F	= <sub>c,fc,Rd,y</sub> )					
$F_{C,Rd,y} = 2$	$F_{C,Rd,y} = 2024, 72$ [kN] Resistance of spread footing in the compression zone [6.2.8.3]						
F <sub>C,Rd,z</sub> =	min(F <sub>c,Rd,z</sub> ,F	=c,fc,Rd,z)					
$F_{C,Rd,z} = $	894,05 [	kN] Res	istance of spread footing in the compression zone	[6.2.8.3]			

### **Tension zone**

#### STEEL FAILURE

A <sub>b</sub> =	5,61	[cm <sup>2</sup> ]	Effective anchor area	[Table 3.4]
f <sub>ub</sub> =	500,00	[MPa]	Tensile strength of the anchor material	[Table 3.4]
Beta =	0,85		Reduction factor of anchor resistance	[3.6.1.(3)]
$F_{t,Rd,s1} = k$	peta*0.9*f <sub>u</sub>	<sub>b</sub> *Α <sub>b</sub> /γ <sub>M2</sub>		
F <sub>t,Rd,s1</sub> =	171,67	[kN]	Anchor resistance to steel failure	[Table 3.4]
$F_{t,Rd,s} = F$	t,Rd,s1			
F <sub>t,Rd,s</sub> =	171,67	[kN]	Anchor resistance to steel failure	
TENSILE	RESISTA	NCE OF	AN ANCHOR	
$F_{t,Rd} = F_{t,I}$	Rd,s			
F <sub>t,Rd</sub> =	171,67	[kN]	Tensile resistance of an anchor	
BENDING	G OF THE	BASE PL	ATE	
Bending	moment I	Mj,Ed,y		
I <sub>eff,1</sub> =	250	[mm]	Effective length for a single bolt row for mode 1	[6.2.6.5]
l <sub>eff,2</sub> =	250	[mm]	Effective length for a single bolt row for mode 2	[6.2.6.5]
m =	164	[mm]	Distance of a bolt from the stiffening edge	[6.2.6.5]
$M_{pl,1,Rd} =$	27,50	[kN*m]	Plastic resistance of a plate for mode 1	[6.2.4]
$M_{pl,2,Rd} =$	27,50	[kN*m]	Plastic resistance of a plate for mode 2	[6.2.4]
$F_{T,1,Rd} =$	670 <b>,</b> 99	[kN]	Resistance of a plate for mode 1	[6.2.4]
$F_{T,2,Rd} =$	440,57	[kN]	Resistance of a plate for mode 2	[6.2.4]
<b>F</b> <sub>T,3,Rd</sub> =	686,66	[kN]	Resistance of a plate for mode 3	[6.2.4]
$F_{t,pl,Rd,y} =$	min(F <sub>T,1,Rd</sub>	$F_{T,2,Rd}$ ,	F <sub>T,3,Rd</sub> )	
F <sub>t,pl,Rd,y</sub> =	440,57	[kN]	Tension resistance of a plate	[6.2.4]
Bending	moment I	Mj,Ed,z		
I <sub>eff,1</sub> =	350	[mm]	Effective length for a single bolt row for mode 1	[6.2.6.5]
l <sub>eff,2</sub> =	350	[mm]	Effective length for a single bolt row for mode 2	[6.2.6.5]
m =	164	[mm]	Distance of a bolt from the stiffening edge	[6.2.6.5]
$M_{pl,1,Rd} =$	38,50	[kN*m]	Plastic resistance of a plate for mode 1	[6.2.4]

					93
Bending	moment	Mj,Ed,z			
$I_{eff,1} =$	350	[mm]	Effective length for a single bolt row for mode	e 1	[6.2.6.5]
$M_{pl,2,Rd}$ =	38,50	[kN*m]	Plastic resistance of a plate for mode 2		[6.2.4]
F <sub>T,1,Rd</sub> =	939,39	[kN]	Resistance of a plate for mode 1		[6.2.4]
F <sub>T,2,Rd</sub> =	483,25	[kN]	Resistance of a plate for mode 2		[6.2.4]
F <sub>T,3,Rd</sub> =	515,00	[kN]	Resistance of a plate for mode 3		[6.2.4]
F <sub>t,pl,Rd,z</sub> =	min(F <sub>T,1,Rc</sub>	, FT,2,Rd	, F <sub>T,3,Rd</sub> )		
F <sub>t,pl,Rd,z</sub> =	483,25	[kN]	Tension resistance of a plate		[6.2.4]
TENSILE	RESISTA	NCE OF	A COLUMN WEB		
Bending	moment l	Mj,Ed,y			
t <sub>wc</sub> =	10	[mm]	Effective thickness of the column web		[6.2.6.3.(8)]
b <sub>eff,t,wc</sub> =	250	[mm]	Effective width of the web for tension		[6.2.6.3.(2)]
A <sub>vc</sub> =	44,95	[cm <sup>2</sup> ]	Shear area		EN1993-1-1:[6.2.6.(3)]
ω =	0,86		Reduction factor for interaction with shear		[6.2.6.3.(4)]
F <sub>t,wc,Rd,y</sub> =	= ω b <sub>eff,t,wc</sub> t	wc f <sub>yc</sub> / γ <sub>M</sub>	)		
F <sub>t,wc,Rd,y</sub> =	<b>559,</b> 45	[kN]	Column web resistance		[6.2.6.3.(1)]
Bending	moment l	Mj,Ed,z			
t <sub>wc</sub> =	10	[mm]	Effective thickness of the column web		[6.2.6.3.(8)]
b <sub>eff,t,wc</sub> =	350	[mm]	Effective width of the web for tension		[6.2.6.3.(2)]
A <sub>vc</sub> =	44,95	[cm <sup>2</sup> ]	Shear area		EN1993-1-1:[6.2.6.(3)]
ω =	0,76		Reduction factor for interaction with shear		[6.2.6.3.(4)]
F <sub>t,wc,Rd,z</sub> =	= ω b <sub>eff,t,wc</sub> t	wc fyc / γ <sub>M</sub>	)		
Ft,wc,Rd,z =	= 698 <b>,</b> 97	[kN]	Column web resistance		[6.2.6.3.(1)]
RESIST	NCES OF	SPREA	D FOOTING IN THE TENSION ZONE		
$F_{T,Rd,y} = r$	nin(F <sub>t,pl,Rd,y</sub>	,F <sub>t,wc,Rd,y</sub> )			
F <sub>T,Rd,y</sub> =	440,57	[kN]	Resistance of a column base in the tension zo	one	[6.2.8.3]
$F_{T,Rd,z} = r$	nin(F <sub>t,pl,Rd,z</sub>	,F <sub>t,wc,Rd,z</sub> )			
F <sub>T,Rd,z</sub> =	483,25	[kN]	Resistance of a column base in the tension zo	one	[6.2.8.3]
Conne	ction ca	apacity	/ check		
NI / N		24)	0.01 / 1.00		(0-01)
Nj,Ed / Nj,F	$Rd \ge 1,0$ (6.)	24)	0,01 < 1,00	vermed	$(\cup, \cup \bot)$

e <sub>y</sub> =	1799	[mm]	Axial force eccentricity	[6.2.8.3]
Z <sub>c,y</sub> =	181	[mm]	Lever arm F <sub>C,Rd,y</sub>	[6.2.8.1.(2)]
$Z_{t,y} =$	250	[mm]	Lever arm F <sub>T,Rd,y</sub>	[6.2.8.1.(3)]
$M_{j,Rd,y} =$	211,22	[kN*m]	Connection resistance for bending	[6.2.8.3]
M <sub>j,Ed,y</sub> / M	<sub>j,Rd,y</sub> ≤ 1,0	(6.23)	0,63 < 1,00 verifi	ed (0,63)
e <sub>z</sub> =	2	[mm]	Axial force eccentricity	[6.2.8.3]
Z <sub>c,z</sub> =	118	[mm]	Lever arm F <sub>C,Rd,z</sub>	[6.2.8.1.(2)]
$z_{t,z} =$	180	[mm]	Lever arm F <sub>T,Rd,z</sub>	[6.2.8.1.(3)]
$M_{j,Rd,z}$ =	3,19	[kN*m]	Connection resistance for bending	[6.2.8.3]
Mj,Ed,z / M	j,Rd,z <b>≤ 1,0</b> (	(6.23)	0,04 < 1,00 verifi	ed (0,04)
M <sub>j,Ed,y</sub> / M	j,Rd,y <b>+ M</b> j,Ed	d,z / Mj,Rd,z	≤ 1,0 0,67 < 1,00 verifi	ed (0,67)

### Shear

#### BEARING PRESSURE OF AN ANCHOR BOLT ONTO THE BASE PLATE

#### Shear force V<sub>j,Ed,y</sub>

$\alpha_{d,y} = 0$ ,73	Coef	f. tak	ing account of the bolt position - in the direction of shear	[Table 3.4]
$\alpha_{b,y} = 0$ , 73	Coef	f. for	resistance calculation F1,vb,Rd	[Table 3.4]
$k_{1,y} = 2,50$	Coef	f. tak	ing account of the bolt position - perpendicularly to the direction of shear	[Table 3.4]
$F_{1,vb,Rd,y} = k_1$	,y*ab,y*fup*d	l*t <sub>p</sub> / γ	/M2	
$F_{1,vb,Rd,y} = 75$	52,50 <b>[kN</b>	1] R	esistance of an anchor bolt for bearing pressure onto the base plate	[6.2.2.(7)]
Shear force	e V <sub>j,Ed,z</sub>			
$\alpha_{d,z} = 1, 04$	Coef	f. tak	ing account of the bolt position - in the direction of shear	[Table 3.4]
$\alpha_{b,z} = 1,00$	Coef	f. for	resistance calculation F <sub>1,vb,Rd</sub>	[Table 3.4]
$k_{1,z} = 2,50$	Coef	f. tak	ing account of the bolt position - perpendicularly to the direction of shear	[Table 3.4]
$F_{1,vb,Rd,z} = k_1$	,z*α <sub>b,z</sub> *f <sub>up</sub> *d	*t <sub>p</sub> / γ	/M2	
$F_{1,vb,Rd,z} = 10$	)32,00 <b>[</b> k	(N]	Resistance of an anchor bolt for bearing pressure onto the base plate	[6.2.2.(7)]
SHEAR OF	AN ANCH	or e	OLT	
α <sub>b</sub> =	0,35		Coeff. for resistance calculation $F_{2,vb,Rd}$	[6.2.2.(7)]
A <sub>vb</sub> =	7,07 [	cm²]	Area of bolt section	[6.2.2.(7)]
<b>f</b> ub = 50	00,00 [N	MPa]	Tensile strength of the anchor material	[6.2.2.(7)]

_						95
α <sub>b</sub> =	0,35		Coeff. for re	esistance calculation $F_{2,vb,R}$	d	[6.2.2.(7)]
γм2 =	1,25		Partial safe	ty factor		[6.2.2.(7)]
F <sub>2,vb,Rd</sub> =	= $\alpha_b * f_{ub} * A_{vb} / \gamma_N$	12				
F <sub>2,vb,Rd</sub> =	= 98,96	[kN]	Shear resis	tance of a bolt - without lev	ver arm	[6.2.2.(7)]
SPLITT	ING RESIST	ANCE				
$C_{f,d} = 0, 30$ Coeff. of friction between the base plate and concrete						[6.2.2.(6)]
$N_{c,Ed} =$	74,27 <b>[ki</b>	N] Co	mpressive for	ce		[6.2.2.(6)]
$F_{f,Rd} = C$	$C_{f,d}^*N_{c,Ed}$					
$F_{f,Rd} =$	22,28	[kN]	Slip resista	nce		[6.2.2.(6)]
SHEAR	CHECK					
$V_{j,Rd,y} =$	n <sub>b</sub> *min(F <sub>1,vb,R</sub>	<sub>d,y</sub> , F <sub>2,vb,</sub>	<sub>Rd</sub> ) + F <sub>f,Rd</sub>			
$V_{j,Rd,y} =$	1011,88	[kN]	Connectior	resistance for shear		
V <sub>j,Ed,y</sub> / V	√ <sub>j,Rd,y</sub> ≤ 1,0			0,00 < 1,00	verified	(0,00)
V <sub>j,Rd,z</sub> =	n <sub>b</sub> *min(F <sub>1,vb,R</sub>	d,z <b>, F</b> 2,vb,	Rd <b>) + F</b> f,Rd			
$V_{j,Rd,z} =$	1011,88	[kN]	Connectior	resistance for shear		
V <sub>j,Ed,z</sub> / V	√ <sub>j,Rd,z</sub> ≤ 1,0			0,00 < 1,00	verified	(0,00)
V <sub>j,Ed,y</sub> / V	V <sub>j,Rd,y</sub> + V <sub>j,Ed,z</sub>	/ V <sub>j,Rd,z</sub> ≤	£ 1,0	0,00 < 1,00	verified	(0,00)

## Stiffener check

#### Stiffener parallel to the web (along the extension of the column web)

M1 =	23,69	[kN*m]	Bending moment acting on a stiffener	
Q1 =	278,66	[kN]	Shear force acting on a stiffener	
z <sub>s</sub> =	46	[mm]	Location of the neutral axis (from the plate base)	
l <sub>s</sub> =	12956,05	[cm <sup>4</sup> ]	Moment of inertia of a stiffener	
$\sigma_d$ =	1,13	[MPa]	Normal stress on the contact surface between stiffener and plate	EN 1993-1-1:[6.2.1.(5)]
$\sigma_g$ =	59,20	[MPa]	Normal stress in upper fibers	EN 1993-1-1:[6.2.1.(5)]
τ =	84,44	[MPa]	Tangent stress in a stiffener	EN 1993-1-1:[6.2.1.(5)]
σz =	146,26	[MPa]	Equivalent stress on the contact surface between stiffener and plate	EN 1993-1-1:[6.2.1.(5)]
max (	σg, τ / (0.58)	, σ <sub>z</sub> ) / (f	$v_{P/\gamma_{M0}} \le 1.0 (6.1)$ 0,53 < 1,00 verified	(0,53)

# Welds between the column and the base plate

<b>σ</b> ⊥ =	30,08	[MPa]	Normal stress in a weld		[4.5.3.(7)]
$\tau_{\perp}$ =	30,08	[MPa]	Perpendicular tangent stress		[4.5.3.(7)]
τ <sub>y</sub> II =	-0,00	[MPa]	Tangent stress parallel to $V_{j,Ed,y}$		[4.5.3.(7)]
τ <sub>zII</sub> =	0,49	[MPa]	Tangent stress parallel to $V_{j,Ed,z}$		[4.5.3.(7)]
βw =	0,85		Resistance-dependent coefficient		[4.5.3.(7)]
σ⊥ / (0.9*fι	ı/γ <sub>M2</sub> )) ≤ 1.(	0 (4.1)	0,10 < 1,00	verified	(0,10)
$\sqrt{(\sigma_{\perp}^{2} + 3.0 (\tau_{yII}^{2} + \tau_{\perp}^{2})) / (f_{u}/(\beta_{W}^{*}\gamma_{M2})))} \le 1.0 (4.1) 0, 15 < 1,00 $ verified					
$\sqrt{(\sigma_{\perp}^{2} + 3.0 (\tau_{zII}^{2} + \tau_{\perp}^{2})) / (f_{u}/(\beta_{W}^{*}\gamma_{M2}))} \le 1.0 (4.1)^{0}, 13 < 1,00 $ verified (0,					

## Vertical welds of stiffeners

#### Stiffener parallel to the web (along the extension of the column web)

<b>σ⊥</b> =	76,90	[MPa]	Normal stress in a weld	[4.5.3.(7)]	
$\tau_{\perp}$ =	76 <b>,</b> 90	[MPa]	Perpendicular tangent stress	[4.5.3.(7)]	
τιι =	70,37	[MPa]	Parallel tangent stress		[4.5.3.(7)]
σz =	196,24	[MPa]	Total equivalent stress		[4.5.3.(7)]
βw =	0,85		Resistance-dependent coefficient		[4.5.3.(7)]
max (σ⊥,	τιι * √3, σz)	/ <b>(f</b> u/ <b>(</b> βw*γ	M2))≤1.0(4.1) 0,48 < 1,00	verified	(0,48)

## **Transversal welds of stiffeners**

#### Stiffener parallel to the web (along the extension of the column web)

<b>σ⊥</b> =	99 <b>,</b> 52	[MPa]	Normal stress in a weld	[4.5.3.(7)]			
τ⊥ =	99 <b>,</b> 52	[MPa]	Perpendicular tangent stress				
τιι =	93,92	[MPa]	Parallel tangent stress		[4.5.3.(7)]		
σz =	257,06	[MPa]	Total equivalent stress		[4.5.3.(7)]		
βw =	0,85		Resistance-dependent coefficient		[4.5.3.(7)]		
max (σ⊥	, τιι * √3, σz)	/ (fu/(βw*γ	m <sub>2</sub> )) ≤ 1.0 (4.1) 0,64 < 1,00	verified	(0,64)		

### **Connection stiffness**

#### Bending moment M<sub>j,Ed,y</sub>

b <sub>eff</sub> =	187	[mm]	Effective width of the bearing pressure zone under the flange	[6.2.5.(3)]
l <sub>eff</sub> =	470	[mm]	Effective length of the bearing pressure zone under the flange	[6.2.5.(3)]

$k_{13y} = E_c^* \sqrt{(b_{eff}^*)} (1.275^*E)$	
$k_{10} = 33$ [mm] Stiffness coeff of compressed concrete	[Table 6 11]
leff = 250 [mm] Effective length for a single bolt row for mode 2	[6.2.6.5]
m = 164 [mm] Distance of a bolt from the stiffening edge	[6.2.6.5]
$k_{15,y} = 0.850* l_{eff} t_p^{3} / (m^3)$	
$k_{15,y}$ = 3 [mm] Stiffness coeff. of the base plate subjected to tension	[Table 6.11]
L <sub>b</sub> = 345 [mm] Effective anchorage depth	[Table 6.11]
$k_{16,y} = 1.6^* A_b / L_b$	
$k_{16,y}$ = 3 [mm] Stiffness coeff. of an anchor subjected to tension	[Table 6.11]
$\lambda_{0,y} = 0, 43$ Column slenderness	[5.2.2.5.(2)]
$S_{j,ini,y} = 58149,07$ [kN*m] Initial rotational stiffness	[Table 6.12]
$S_{j,rig,y} = 323086, 17$ [kN*m] Stiffness of a rigid connection	[5.2.2.5]
Sj,ini,y < Sj,rig,y SEMI-RIGID	[5.2.2.5.(2)]
Bending moment M <sub>j,Ed,z</sub>	
$k_{13,z} = E_c^* \sqrt{(A_{c,z})/(1.275^*E)}$	
k <sub>13,z</sub> = 33 [mm] Stiffness coeff. of compressed concrete	[Table 6.11]
leff = 350 [mm] Effective length for a single bolt row for mode 2	[6.2.6.5]
m = 164 [mm] Distance of a bolt from the stiffening edge	[6.2.6.5]
$k_{15,z} = 0.850^{*} l_{eff}^{*t} t_{p}^{3} / (m^{3})$	
$k_{15,z}$ = 4 [mm] Stiffness coeff. of the base plate subjected to tension	[Table 6.11]
L <sub>b</sub> = 345 [mm] Effective anchorage depth	[Table 6.11]
$k_{16,z} = 1.6^* A_b / L_b$	
$k_{16,z}$ = 3 [mm] Stiffness coeff. of an anchor subjected to tension	[Table 6.11]
$\lambda_{0,z} = 0,83$ Column slenderness	[5.2.2.5.(2)]
S <sub>j,ini,z</sub> = 192549,96 [kN*m] Initial rotational stiffness	[6.3.1.(4)]
S <sub>j,rig,z</sub> = 86753,33 [kN*m] Stiffness of a rigid connection	[5.2.2.5]
$S_{j,\text{ini},z} \geq S_{j,\text{rig},z} \; \text{RIGID}$	[5.2.2.5.(2)]

# Weakest component:

BASE PLATE - BENDING

Connection conforms to the code Ratio 0,67



### General

Connection no.: 7

Connection name: Frame knee

Structure node: 6

Structure members: 4, 5

## Geometry

## Column

Section:	HEA 340		
Member no.:	4		
α =	-90,0	[Deg]	Inclination angle
hc =	330	[mm]	Height of column section

Section:	HEA 340		
b <sub>fc</sub> =	300	[mm]	Width of column section
t <sub>wc</sub> =	10	[mm]	Thickness of the web of column section
$t_{fc} =$	16	[mm]	Thickness of the flange of column section
r <sub>c</sub> =	27	[mm]	Radius of column section fillet
A <sub>c</sub> =	133,47	[cm <sup>2</sup> ]	Cross-sectional area of a column
I <sub>xc</sub> =	27693,10	[cm⁴]	Moment of inertia of the column section
Material:	S 275		
f <sub>yc</sub> =	275,00 <b>[MP</b> a	a] Re	esistance

### п

веат			
Section:		IPE 360	
Member no.:		5	
α = 4,6	[Deg]	Inclination angle	
<b>h</b> <sub>b</sub> = 360	[mm]	Height of beam section	
<b>b</b> f = 170	[mm]	Width of beam section	
t <sub>wb</sub> = 8	[mm]	Thickness of the web of beam section	
t <sub>fb</sub> = 13	[mm]	Thickness of the flange of beam section	
<b>r</b> <sub>b</sub> = 18	[mm]	Radius of beam section fillet	
<b>r</b> <sub>b</sub> = 18	[mm]	Radius of beam section fillet	
<b>A</b> <sub>b</sub> = 72,73	[cm <sup>2</sup> ]	Cross-sectional area of a beam	
I <sub>xb</sub> = 16265,60	[cm <sup>4</sup> ]	Moment of inertia of the beam section	
Material: S 275			
fyb = 275,00 [f	MPa] I	Resistance	

### Bolts

The shear plane passes through the UNTHREADED portion of the bolt.

<b>d</b> = 1	6 <b>[mm]</b>	Bolt diameter
Class = 10.	9	Bolt class
$F_{tRd} = 113, 0$	4 [kN]	Tensile resistance of a bolt
n <sub>h</sub> =	2	Number of bolt columns

d =	16	[mm]	Bolt diameter
n <sub>v</sub> =	6		Number of bolt rows
h1 =	55	[mm]	Distance between first bolt and upper edge of front plate
Horizontal s	spacing	g e <sub>i</sub> =	70 [mm]
Vertical spa	icing p	i =	80;80;80;100;75 [mm]

## Plate

h <sub>p</sub> =	521	[mm]	Plate heig	ht
b <sub>p</sub> =	170	[mm]	Plate widt	h
tp =	20	[mm]	Plate thicl	kness
Material:	S	235		
f <sub>yp</sub> =	235	,00 [1	/Pa] Resis	tance

## Lower stiffener

Wd =	170	[mm]	Plate width
t <sub>fd</sub> =	12	[mm]	Flange thickness
h <sub>d</sub> =	140	[mm]	Plate height
t <sub>wd</sub> =	8	[mm]	Web thickness
l <sub>d</sub> =	300	[mm]	Plate length
α =	28,7	[Deg]	Inclination angle
Material:	S 2	235	
f <sub>ybu</sub> =	235	,00 [M	Pa] Resistance

# **Column stiffener**

### Upper

h <sub>su</sub> =	297	[mm]	Stiffener height
b <sub>su</sub> =	145	[mm]	Stiffener width
t <sub>hu</sub> =	8	[mm]	Stiffener thickness
Material:	S 23	5	
f <sub>ysu</sub> =	235,00	[MPa]	Resistance
Lower			
h <sub>sd</sub> =	297	[mm]	Stiffener height
b <sub>ed</sub> =	145	[mm]	Stiffonor width

h <sub>sd</sub> =	297	[mm]	Stiffener height	
t <sub>hd</sub> =	8	[mm]	Stiffener thickness	
Material:	S 23	5		
f <sub>ysu</sub> =	235,00	[MPa]	Resistance	

### **Fillet welds**

a <sub>w</sub> =	6	[mm]	Web weld
a <sub>f</sub> =	9	[mm]	Flange weld
a <sub>s</sub> =	6	[mm]	Stiffener weld
a <sub>fd</sub> =	5	[mm]	Horizontal weld

### **Material factors**

γмо =	1,00	Partial safety factor	[2.2]
γм1 =	1,00	Partial safety factor	[2.2]
γм2 =	1,25	Partial safety factor	[2.2]
үмз =	1,25	Partial safety factor	[2.2]

### Loads

#### Ultimate limit state

Case:	9:	COMB3	(1+2)*1.35+4*1.50+3*1.05
$M_{b1,Ed} =$	153 <b>,</b> 76	[kN*m]	Bending moment in the right beam
V <sub>b1,Ed</sub> =	55 <b>,</b> 39	[kN]	Shear force in the right beam
$N_{b1,Ed} =$	-12,08	[kN]	Axial force in the right beam
M <sub>c1,Ed</sub> =	156 <b>,</b> 72	[kN*m]	Bending moment in the lower column
$V_{c1,Ed} =$	4,71	[kN]	Shear force in the lower column
N <sub>c1,Ed</sub> =	-65,91	[kN]	Axial force in the lower column

### Results

## **Beam resistances**

#### COMPRESSION

 $A_b = 72,73$  [cm<sup>2</sup>] Area

 $N_{cb,Rd} = A_b \; f_{yb} \; / \; \gamma_{M0}$ 

						103
$N_{cb,Rd} =$	2000,0	5 <b>[ki</b>	N]	Design compressive resistance of the section	on	EN1993-1-1:[6.2.4]
SHEAR						
A <sub>vb</sub> =	46,34	4 [cm	n²]	Shear area		EN1993-1-1:[6.2.6.(3)]
$V_{cb,Rd} = $	A <sub>vb</sub> (f <sub>yb</sub> / √	3) / үмо	)			
$V_{cb,Rd}$ =	735,70	) <b>[ki</b>	N]	Design sectional resistance for shear		EN1993-1-1:[6.2.6.(2)]
V <sub>b1,Ed</sub> / \	/ <sub>cb,Rd</sub> ≤ 1,0	)		0,08 < 1,00	verified	(0,08)
BENDIN	IG - PLAS	STIC MO	OME	NT (WITHOUT BRACKETS)		
$W_{\text{plb}} =$	1019,2	2 [cn	m³]	Plastic section modulus		EN1993-1-1:[6.2.5.(2)]
M <sub>b,pl,Rd</sub> =	= W <sub>plb</sub> f <sub>yb</sub> /	γмо				
M <sub>b,pl,Rd</sub> =	=280 <b>,</b> 29	[kN*m]	) Pla	stic resistance of the section for bending (w	thout stiffeners)	EN1993-1-1:[6.2.5.(2)]
BENDIN	IG ON TH	E CON	TAC	SURFACE WITH PLATE OR CONNECTE	DELEMENT	
$W_{pl} =$	1545 <b>,</b> 9	4 [cn	m³]	Plastic section modulus		EN1993-1-1:[6.2.5]
Mcb,Rd =	W <sub>pl</sub> f <sub>yb</sub> / γι	MO				
$M_{cb,Rd}$ =	425,13	3 [kN*	*m]	Design resistance of the section for bending	9	EN1993-1-1:[6.2.5]
FLANG	E AND W	EB - CO	OMPF	RESSION		
$M_{cb,Rd} =$	425,13	3 [kN'	*m]	Design resistance of the section for bending	9	EN1993-1-1:[6.2.5]
h <sub>f</sub> =	488	3 <b>[m</b> r	m]	Distance between the centroids of flanges		[6.2.6.7.(1)]
$F_{c,fb,Rd} =$	$M_{cb,Rd}$ / h	f				
$F_{c,fb,Rd} =$	871,29	9 <b>[ki</b>	N]	Resistance of the compressed flange and v	veb	[6.2.6.7.(1)]
WEB O	R BRACK	ET FL	ANGE	- COMPRESSION - LEVEL OF THE BEAI	M BOTTOM FLAI	NGE
Bearing:	:					
β =	4,6	[Deg]	Angle	e between the front plate and the beam		
$\gamma =$	28,7	[Deg]	Inclir	nation angle of the bracket plate		
b <sub>eff,c,wb</sub> =	208	[mm]	Effec	tive width of the web for compression		[6.2.6.2.(1)]
A <sub>vb</sub> =	35,14	[cm <sup>2</sup> ]	Shea	ar area		EN1993-1-1:[6.2.6.(3)]
ω =	0,88		Redu	uction factor for interaction with shear		[6.2.6.2.(1)]
$\sigma_{\text{com,Ed}} =$	:142,79	[MPa]	Maxi	mum compressive stress in web		[6.2.6.2.(2)]
k <sub>wc</sub> =	1,00		Redu	action factor conditioned by compressive stre	esses	[6.2.6.2.(2)]
As =	12,96	[cm <sup>2</sup> ]	Area	of the web stiffener		EN1993-1-1:[6.2.4]
Fc,wb,Rd1	= [ω k <sub>wc</sub> b	eff,c,wb <b>t</b> w	wb fyb /	γ <sub>M0</sub> + A <sub>s</sub> f <sub>yb</sub> / γ <sub>M0</sub> ] cos(γ) / sin(γ - β)		

$F_{c,wb,Rd1} = 2$	1516 <b>,</b> 35	5 <b>[kN</b> ]	Beam web resistance	[6.2.6.2.(1)]			
Buckling:							
d <sub>wb</sub> =	299	[mm]	Height of compressed web	[6.2.6.2.(1)]			
$\lambda_p =$	1,05		Plate slenderness of an element	[6.2.6.2.(1)]			
ρ =	0,77		Reduction factor for element buckling	[6.2.6.2.(1)]			
$\lambda_{s} =$	5,94		Stiffener slenderness	EN1993-1-1:[6.3.1.2]			
χ =	1,00		Buckling coefficient of the stiffener	EN1993-1-1:[6.3.1.2]			
$F_{c,wb,Rd2} =  $	[ω k <sub>wc</sub> ρ l	b <sub>eff,c,wb</sub> t <sub>w</sub>	<sub>/b</sub> f <sub>yb</sub> / γ <sub>M1</sub> + A <sub>s</sub> χ f <sub>yb</sub> / γ <sub>M1</sub> ] cos(γ) / sin(γ - β)				
$F_{c,wb,Rd2} = 3$	1317,88	3 <b>[kN</b> ]	Beam web resistance	[6.2.6.2.(1)]			
Final resis	tance:						
Fc,wb,Rd,low :	= Min (F	c,wb,Rd1 , I	Fc,wb,Rd2)				
F <sub>c,wb,Rd,low</sub> :	=1317,	88 <b>[k</b>	N] Beam web resistance	[6.2.6.2.(1)]			
Columr	n resis	tance	S				
WEB PAN	IEL - SH	EAR					
$M_{b1,Ed} =$	153 <b>,</b> 76	[kN*m	Bending moment (right beam)	[5.3.(3)]			
$M_{b2,Ed}$ =	0,00	[kN*m	Bending moment (left beam)	[5.3.(3)]			
Vc1,Ed =	4,71	[kN]	Shear force (lower column)	[5.3.(3)]			
Vc2,Ed =	0,00	[kN]	Shear force (upper column)	[5.3.(3)]			
Z =	410	[mm]	Lever arm	[6.2.5]			
$V_{wp,Ed} = (N$	Ib1,Ed - M	<sub>b2,Ed</sub> ) / z	- (V <sub>c1,Ed</sub> - V <sub>c2,Ed</sub> ) / 2				
$V_{wp,\text{Ed}} =$	373 <b>,</b> 02	[kN]	Shear force acting on the web panel	[5.3.(3)]			
A <sub>vs</sub> =	44,95	[cm <sup>2</sup> ]	Shear area of the column web	EN1993-1-1:[6.2.6.(3)]			
A <sub>vc</sub> =	44,95	[cm <sup>2</sup> ]	Shear area	EN1993-1-1:[6.2.6.(3)]			
ds =	493	[mm]	Distance between the centroids of stiffeners	[6.2.6.1.(4)]			
$M_{\text{pl,fc,Rd}} =$	5,62	[kN*m]	Plastic resistance of the column flange for bending	[6.2.6.1.(4)]			
M <sub>pl,stu,Rd</sub> =	1,13	[kN*m]	Plastic resistance of the upper transverse stiffener for bending	[6.2.6.1.(4)]			
$M_{pl,stl,Rd}$ =	1,13	[kN*m]	Plastic resistance of the lower transverse stiffener for bending	[6.2.6.1.(4)]			
$V_{wp,Rd} = 0.9 (A_{vs}*f_{y,wc}) / (\sqrt{3} \gamma_{M0}) + Min(4 M_{pl,fc,Rd} / d_s, (2 M_{pl,fc,Rd} + M_{pl,stu,Rd} + M_{pl,stl,Rd}) / d_s)$							
V <sub>wp,Rd</sub> =	669,66	[kN]	Resistance of the column web panel for shear	[6.2.6.1]			

			105				
$V_{wp,Ed} / V_{wp,Rd} \le 1,0$	0,56 < 1,00	verified	(0,56)				
WEB - TRANSVERSE CON	IPRESSION - LEVEL OF THE BEAM BOT	TOM FLANGE					
Bearing:							
t <sub>wc</sub> = 10 [mm] Ef	<sub>vc</sub> = 10 [mm] Effective thickness of the column web						
$b_{eff,c,wc} = 297 $ [mm] Eff	fective width of the web for compression		[6.2.6.2.(1)]				
$A_{vc} = 44,95$ [cm <sup>2</sup> ] Sh	near area		EN1993-1-1:[6.2.6.(3)]				
ω = 0,81 Re	eduction factor for interaction with shear		[6.2.6.2.(1)]				
$\sigma_{\text{com,Ed}} = 73,70$ [MPa] Ma	aximum compressive stress in web		[6.2.6.2.(2)]				
k <sub>wc</sub> = 1,00 Re	eduction factor conditioned by compressive	stresses	[6.2.6.2.(2)]				
$A_s = 19,48 \text{ [cm2]} Ar$	ea of the web stiffener		EN1993-1-1:[6.2.4]				
$F_{c,wc,Rd1} = \omega \; k_{wc} \; b_{eff,c,wc} \; t_{wc} \; f_{yc}$	, / γ <sub>M0</sub> + A <sub>s</sub> f <sub>ys</sub> / γ <sub>M0</sub>						
$F_{c,wc,Rd1} = 1088, 30$ [kN]	Column web resistance		[6.2.6.2.(1)]				
Buckling:							
d <sub>wc</sub> = 243 [mm]	Height of compressed web		[6.2.6.2.(1)]				
λ <sub>p</sub> = 0,95	Plate slenderness of an element		[6.2.6.2.(1)]				
ρ = 0,83	Reduction factor for element buckling		[6.2.6.2.(1)]				
λs = 2,76	Stiffener slenderness		EN1993-1-1:[6.3.1.2]				
χs = 1,00	Buckling coefficient of the stiffener		EN1993-1-1:[6.3.1.2]				
$F_{c,wc,Rd2} = \omega \; k_{wc} \; \rho \; b_{eff,c,wc} \; t_{wc}$	f <sub>yc</sub> / үм1 + As ҳs fys / үм1						
F <sub>c,wc,Rd2</sub> = 980,49 [kN]	Column web resistance		[6.2.6.2.(1)]				
Final resistance:							
$F_{c,wc,Rd,low} = Min \; (F_{c,wc,Rd1} \; , \; F$	c,wc,Rd2)						
F <sub>c,wc,Rd</sub> = 980,49 [kN]	Column web resistance		[6.2.6.2.(1)]				
WEB - TRANSVERSE COM	IPRESSION - LEVEL OF THE BEAM TOP	FLANGE					
Bearing:							
t <sub>wc</sub> = 10 [mm] Ef	fective thickness of the column web		[6.2.6.2.(6)]				
$b_{eff,c,wc} = 296 \text{ [mm] Eff}$	fective width of the web for compression		[6.2.6.2.(1)]				
$A_{vc} = 44,95$ [cm <sup>2</sup> ] Sh	near area		EN1993-1-1:[6.2.6.(3)]				
ω = 0,81 Re	eduction factor for interaction with shear		[6.2.6.2.(1)]				
$\sigma_{\rm com, Ed} = 73, 70$ [MPa] Ma	aximum compressive stress in web		[6.2.6.2.(2)]				

t <sub>wc</sub> =	10 [mr	m] Effe	ctive thickness of the column web	[6.2.6.2.(6)]					
<b>k</b> <sub>wc</sub> = 1	,00	Red	uction factor conditioned by compressive stresses	[6.2.6.2.(2)]					
<b>A</b> s = 19	,48 [cm	<sup>2</sup> ] Area	of the web stiffener	EN1993-1-1:[6.2.4]					
$F_{c,wc,Rd1} = \omega k_{wc} b_{eff,c,wc} t_{wc} f_{yc} / \gamma_{M0} + A_s f_{ys} / \gamma_{M0}$									
$F_{c,wc,Rd1} = 1$	086 <b>,</b> 97	[kN]	Column web resistance	[6.2.6.2.(1)]					
Buckling:									
d <sub>wc</sub> =	243	[mm]	Height of compressed web	[6.2.6.2.(1)]					
$\lambda_{p} =$	0,95		Plate slenderness of an element	[6.2.6.2.(1)]					
ρ =	0,83		Reduction factor for element buckling	[6.2.6.2.(1)]					
$\lambda_s =$	2,76		Stiffener slenderness	EN1993-1-1:[6.3.1.2]					
χs =	1,00		Buckling coefficient of the stiffener	EN1993-1-1:[6.3.1.2]					
$F_{c,wc,Rd2} = \alpha$	ο k <sub>wc</sub> ρ b <sub>eff,</sub>	<sub>c,wc</sub> t <sub>wc</sub> f <sub>yc</sub>	/ $\gamma_{M1}$ + A <sub>s</sub> $\chi_s$ f <sub>ys</sub> / $\gamma_{M1}$						
$F_{c,wc,Rd2} = \frac{1}{2}$	980,00	[kN]	Column web resistance	[6.2.6.2.(1)]					
Final resistance:									
$F_{c,wc,Rd,upp} = Min (F_{c,wc,Rd1}, F_{c,wc,Rd2})$									
Fc,wc,Rd,upp =	980 <b>,</b> 00	[kN]	Column web resistance	[6.2.6.2.(1)]					

## Geometrical parameters of a connection

#### EFFECTIVE LENGTHS AND PARAMETERS - COLUMN FLANGE

Nr	m	m <sub>x</sub>	е	ex	р	I <sub>eff,cp</sub>	I <sub>eff,nc</sub>	I <sub>eff,1</sub>	I <sub>eff,2</sub>	I <sub>eff,cp,g</sub>	l <sub>eff,nc,g</sub>	I <sub>eff,1,g</sub>	I <sub>eff,2,g</sub>
1	9	-	115	-	80	54	69	54	69	107	20	20	20
2	9	-	115	-	80	54	178	54	178	160	80	80	80
3	9	-	115	-	80	54	178	54	178	160	80	80	80
4	9	-	115	-	90	54	178	54	178	180	90	90	90
5	9	-	115	-	88	54	178	54	178	175	88	88	88
6	9	-	115	-	75	54	69	54	69	102	18	18	18

#### EFFECTIVE LENGTHS AND PARAMETERS - FRONT PLATE

Nr	m	mx	е	ex	р	l <sub>eff,cp</sub>	leff,nc	leff,1	leff,2	l <sub>eff,cp,g</sub>	l <sub>eff,nc,g</sub>	l <sub>eff,1,g</sub>	l <sub>eff,2,g</sub>
1	24	-	50	-	80	152	189	152	189	156	150	150	150
2	24	-	50	-	80	152	159	152	159	160	80	80	80

Nr	m		mv	P	e,	n	loff on	loff no	off 1	044 2	loff on a	loff no g	loff 1 g	Loff 2 g
				Ū	0,	P	ien,cp	len,ne	ien,i	1011,2	len,cp,g	len,nc,g	len, i,g	len,z,g
3	24		-	50	-	80	152	159	152	159	160	80	80	80
4	24		_	50	-	90	152	159	152	159	180	90	90	90
5	24	•	_	50	-	88	152	159	152	159	175	88	88	88
6	24		_	50	-	75	152	159	152	159	151	117	117	117
m		<ul> <li>Bolt distance from the web</li> </ul>												
m <sub>x</sub>		- Bolt distance from the beam flange												
е		- Bolt distance from the outer edge												
ex		<ul> <li>Bolt distance from the horizontal outer edge</li> </ul>												
р		- [	Distance	betwee	n bolts									
l <sub>eff,cp</sub>	)	— E	Effective	length f	or a sing	e bolt rov	w in the c	circular fa	ailure mo	de				
l <sub>eff,n</sub>	2	— E	Effective	length f	or a sing	e bolt rov	w in the r	non-circu	lar failur	e mode				
I <sub>eff,1</sub>		— E	Effective	length f	or a sing	e bolt rov	w for mo	de 1						
I <sub>eff,2</sub>		— E	Effective	length f	or a sing	e bolt rov	w for mo	de 2						
l <sub>eff,cp</sub>	o,g	— E	Effective	length f	or a grou	p of bolts	s in the ci	ircular fa	ilure moo	de				
l <sub>eff,n</sub>	c,g	— E	Effective	length f	or a grou	p of bolts	s in the n	on-circul	ar failure	mode				
l <sub>eff,1</sub>	g	— E	Effective	length f	or a grou	p of bolts	s for mod	le 1						
I <sub>eff,2</sub>	g	<ul> <li>Effective length for a group of bolts for mode 2</li> </ul>												
Со	nne	ctio	on res	sistanc	e for	compr	essior	ı						

$N_{j,Rd} = N$	J <sub>j,Rd</sub> = Min ( N <sub>cb,Rd</sub> 2 F <sub>c,wb,Rd,low</sub> , 2 F <sub>c,wc,Rd,low</sub> , 2 F <sub>c,wc,Rd,upp</sub> )								
N <sub>j,Rd</sub> =	1960,00	[kN]	Connection resistance for compression		[6.2]				
N <sub>b1,Ed</sub> / N	N <sub>j,Rd</sub> ≤ 1,0		0,01 < 1,00	verified	(0,01)				

# Connection resistance for bending

$F_{t,Rd} =$	113,04	[kN] Bolt resistance for tension		[Table 3.4]		
$B_{p,Rd} =$	256,78	[kN]	unching shear resistance of a bolt [			
F <sub>t,fc,Rd</sub>	<sub>2,Rd</sub> – column flange resistance due to bending					
F <sub>t,wc,Rd</sub>	t,wc,Rd – column web resistance due to tension					
F <sub>t,ep,Rd</sub>	Rd – resistance of the front plate due to bending					
F <sub>t,wb,Rd</sub>	d – resistance of the web in tension					

 $\begin{array}{l} F_{t,fc,Rd} = Min \left(F_{T,1,fc,Rd}, F_{T,2,fc,Rd}, F_{T,3,fc,Rd}\right) & [6.2.6.4], [Tab.6.2] \\ F_{t,wc,Rd} = \omega \ b_{eff,t,wc} \ t_{wc} \ f_{yc} \ / \ \gamma_{M0} & [6.2.6.3.(1)] \\ F_{t,ep,Rd} = Min \left(F_{T,1,ep,Rd}, F_{T,2,ep,Rd}, F_{T,3,ep,Rd}\right) & [6.2.6.5], [Tab.6.2] \\ F_{t,wb,Rd} = b_{eff,t,wb} \ t_{wb} \ f_{yb} \ / \ \gamma_{M0} & [6.2.6.8.(1)] \end{array}$ 

#### **RESISTANCE OF THE BOLT ROW NO. 1**

F <sub>t1,Rd,comp</sub> - Formula	F <sub>t1,Rd,comp</sub>	Component
$F_{t1,Rd} = Min (F_{t1,Rd,comp})$	140,79	Bolt row resistance
$F_{t,fc,Rd(1)} = 226,08$	226,08	Column flange - tension
$F_{t,wc,Rd(1)} = 140,79$	140,79	Column web - tension
$F_{t,ep,Rd(1)} = 226,08$	226,08	Front plate - tension
$F_{t,wb,Rd(1)} = 334,68$	334,68	Beam web - tension
B <sub>p,Rd</sub> = 513,55	513,55	Bolts due to shear punching
$V_{wp,Rd}/\beta = 669,66$	669,66	Web panel - shear
F <sub>c,wc,Rd</sub> = 980,49	980,49	Column web - compression
F <sub>c,fb,Rd</sub> = 871,29	871,29	Beam flange - compression
F <sub>c,wb,Rd</sub> = 1317,88	1317,88	Beam web - compression

#### **RESISTANCE OF THE BOLT ROW NO. 2**

Ft2,Rd,comp - Formula	Ft2,Rd,comp	Component
F <sub>t2,Rd</sub> = Min (F <sub>t2,Rd,comp</sub> )	113,25	Bolt row resistance
F <sub>t,fc,Rd(2)</sub> = 226,08	226,08	Column flange - tension
$F_{t,wc,Rd(2)} = 140,79$	140,79	Column web - tension
$F_{t,ep,Rd(2)} = 226,08$	226,08	Front plate - tension
$F_{t,wb,Rd(2)} = 334,68$	334,68	Beam web - tension
B <sub>p,Rd</sub> = 513,55	513 <b>,</b> 55	Bolts due to shear punching
$V_{wp,Rd}/\beta - \sum_{1} F_{ti,Rd} = 669,66 - 140,79$	528,88	Web panel - shear
$F_{c,wc,Rd} - \sum_{1}^{1} F_{tj,Rd} = 980,49 - 140,79$	839,71	Column web - compression
$F_{c,fb,Rd} - \sum_{1}^{1} F_{tj,Rd} = 871,29 - 140,79$	730,50	Beam flange - compression
$F_{c,wb,Rd} - \sum_{1}^{1} F_{tj,Rd} = 1317,88 - 140,79$	1177,09	Beam web - compression
$F_{t,fc,Rd(2 + 1)} - \sum_{1}^{1} F_{tj,Rd} = 443,59 - 140,79$	302,80	Column flange - tension - group

Ft2,Rd,comp - Formula	Ft2,Rd,comp	Component
$F_{t,wc,Rd(2+1)}$ - $\sum_{1}^{1} F_{tj,Rd}$ = 254,04 - 140,79	113,25	Column web - tension - group
$F_{t,ep,Rd(2+1)}$ - $\sum_{1}^{1} F_{tj,Rd}$ = 449,36 - 140,79	308,58	Front plate - tension - group
$F_{t,wb,Rd(2 + 1)} - \sum_{1}^{1} F_{tj,Rd} = 505,31 - 140,79$	364,52	Beam web - tension - group

### **RESISTANCE OF THE BOLT ROW NO. 3**

Ft3,Rd,comp - Formula	Ft3,Rd,comp Component		
Ft3,Rd = Min (Ft3,Rd,comp)	140,79	Bolt row resistance	
F <sub>t,fc,Rd(3)</sub> = 226,08	226,08	Column flange - tension	
$F_{t,wc,Rd(3)} = 140,79$	140,79	Column web - tension	
$F_{t,ep,Rd(3)} = 226,08$	226,08	Front plate - tension	
F <sub>t,wb,Rd(3)</sub> = 334,68	334,68	Beam web - tension	
B <sub>p,Rd</sub> = 513,55	513,55	Bolts due to shear punching	
V <sub>wp,Rd</sub> /β - ∑1 <sup>2</sup> F <sub>ti,Rd</sub> = 669,66 - 254,04	415,62	Web panel - shear	
$F_{c,wc,Rd} - \sum_{1}^{2} F_{tj,Rd} = 980,49 - 254,04$	726,45	Column web - compression	
F <sub>c,fb,Rd</sub> - ∑1 <sup>2</sup> F <sub>tj,Rd</sub> = 871,29 - 254,04	617,24	Beam flange - compression	
$F_{c,wb,Rd}$ - $\sum_{1}^{2} F_{tj,Rd}$ = 1317,88 - 254,04	1063,84	Beam web - compression	
$F_{t,fc,Rd(3+2)} - \sum_{2}^{2} F_{tj,Rd} = 452,16 - 113,25$	338,91	Column flange - tension - group	
$F_{t,wc,Rd(3+2)} - \sum_{2}^{2} F_{tj,Rd} = 390,02 - 113,25$	276,76	Column web - tension - group	
$F_{t,fc,Rd(3+2+1)} - \sum_{2}^{1} F_{tj,Rd} = 678,24 - 254,04$	424,20	Column flange - tension - group	
$F_{t,wc,Rd(3+2+1)} - \sum_{2}^{1} F_{tj,Rd} = 431,47 - 254,04$	177,43	Column web - tension - group	
$F_{t,ep,Rd(3+2)}$ - $\sum_{2}^{2} F_{tj,Rd}$ = 389,24 - 113,25	275,99	Front plate - tension - group	
$F_{t,wb,Rd(3+2)}$ - $\sum_{2}^{2} F_{tj,Rd}$ = 352,00 - 113,25	238,75	Beam web - tension - group	
$F_{t,ep,Rd(3+2+1)} - \sum_{2}^{1} F_{tj,Rd} = 643,98 - 254,04$	389,94	Front plate - tension - group	
$F_{t,wb,Rd(3+2+1)}$ - $\sum_{2^{1}} F_{tj,Rd} = 681,31 - 254,04$	427,27	Beam web - tension - group	

#### **RESISTANCE OF THE BOLT ROW NO. 4**

Ft4,Rd,comp - Formula	Ft4,Rd,comp	Component
Ft4,Rd = Min (Ft4,Rd,comp)	140,79	Bolt row resistance
$F_{t,fc,Rd(4)} = 226,08$	226,08	Column flange - tension
$F_{t,wc,Rd(4)} = 140,79$	140,79	Column web - tension
$F_{t,ep,Rd(4)} = 226,08$	226,08	Front plate - tension

109

Ft4,Rd,comp - Formula	Ft4,Rd,comp	Component		
F <sub>t,wb,Rd(4)</sub> = 334,68	334,68	Beam web - tension		
B <sub>p,Rd</sub> = 513,55	513,55	Bolts due to shear punching		
V <sub>wp,Rd</sub> /β - ∑1 <sup>3</sup> F <sub>ti,Rd</sub> = 669,66 - 394,83	274,84	Web panel - shear		
$F_{c,wc,Rd} - \sum_{1}{}^{3} F_{tj,Rd} = 980,49 - 394,83$	585 <b>,</b> 67	Column web - compression		
F <sub>c,fb,Rd</sub> - ∑1 <sup>3</sup> F <sub>tj,Rd</sub> = 871,29 - 394,83	476,46	Beam flange - compression		
F <sub>c,wb,Rd</sub> - ∑1 <sup>3</sup> F <sub>tj,Rd</sub> = 1317,88 - 394,83	923,05	Beam web - compression		
$F_{t,fc,Rd(4+3)} - \sum_{3}^{3} F_{tj,Rd} = 452,16 - 140,79$	311,37	Column flange - tension - group		
$F_{t,wc,Rd(4+3)} - \sum_{3}^{3} F_{tj,Rd} = 410,98 - 140,79$	270,19	Column web - tension - group		
$F_{t,fc,Rd(4+3+2)} - \sum_{3}^{2} F_{tj,Rd} = 678,24 - 254,04$	424,20	Column flange - tension - group		
$F_{t,wc,Rd(4+3+2)} - \sum_{3}^{2} F_{tj,Rd} = 559,45 - 254,04$	305,41	Column web - tension - group		
$F_{t,fc,Rd(4+3+2+1)} - \sum_{3}^{1} F_{tj,Rd} = 904,32 - 394,83$	509,49	Column flange - tension - group		
$F_{t,wc,Rd(4+3+2+1)} - \sum_{3}^{1} F_{tj,Rd} = 591,29 - 394,83$	196,46	Column web - tension - group		
$F_{t,ep,Rd(4+3)}$ - $\sum_{3}^{3} F_{tj,Rd}$ = 397,87 - 140,79	257,08	Front plate - tension - group		
$F_{t,wb,Rd(4+3)}$ - $\sum_{3}^{3} F_{tj,Rd}$ = 374,00 - 140,79	233,21	Beam web - tension - group		
$F_{t,ep,Rd(4+3+2)}$ - $\sum_{3}^{2} F_{tj,Rd}$ = 592,49 - 254,04	338,45	Front plate - tension - group		
$F_{t,wb,Rd(4+3+2)}$ - $\sum_{3^2} F_{tj,Rd}$ = 550,00 - 254,04	295,96	Beam web - tension - group		
$F_{t,ep,Rd(4+3+2+1)} - \sum_{3}^{1} F_{tj,Rd} = 847,23 - 394,83$	452,41	Front plate - tension - group		
$F_{t,wb,Rd(4+3+2+1)}$ - $\sum_{3}^{1} F_{tj,Rd}$ = 879,31 - 394,83	484,48	Beam web - tension - group		

### **RESISTANCE OF THE BOLT ROW NO. 5**

Ft5,Rd,comp - Formula	Ft5,Rd,comp	Component
F <sub>t5,Rd</sub> = Min (F <sub>t5,Rd,comp</sub> )	134,05	Bolt row resistance
$F_{t,fc,Rd(5)} = 226,08$	226,08	Column flange - tension
$F_{t,wc,Rd(5)} = 140,79$	140,79	Column web - tension
$F_{t,ep,Rd(5)} = 226,08$	226,08	Front plate - tension
$F_{t,wb,Rd(5)} = 334,68$	334,68	Beam web - tension
B <sub>p,Rd</sub> = 513,55	513 <b>,</b> 55	Bolts due to shear punching
V <sub>wp,Rd</sub> /β - ∑1 <sup>4</sup> F <sub>ti,Rd</sub> = 669,66 - 535,61	134,05	Web panel - shear
$F_{c,wc,Rd}$ - $\sum_{1}^{4} F_{tj,Rd} = 980,49 - 535,61$	444,88	Column web - compression

F <sub>t5,Rd,comp</sub> - Formula	Ft5,Rd,comp	Component
$F_{c,fb,Rd} - \sum_{1}^{4} F_{ij,Rd} = 871,29 - 535,61$	335,67	Beam flange - compression
F <sub>c,wb,Rd</sub> - ∑1 <sup>4</sup> F <sub>tj,Rd</sub> = 1317,88 - 535,61	782,27	Beam web - compression
$F_{t,fc,Rd(5+4)} - \sum_{4}^{4} F_{tj,Rd} = 452,16 - 140,79$	311,37	Column flange - tension - group
$F_{t,wc,Rd(5+4)}$ - $\sum_{4}^{4} F_{tj,Rd}$ = 426,36 - 140,79	285,57	Column web - tension - group
$F_{t,fc,Rd(5+4+3)} - \sum_{4^3} F_{tj,Rd} = 678,24 - 281,57$	396,67	Column flange - tension - group
$F_{t,wc,Rd(5+4+3)} - \sum_{4}^{3} F_{tj,Rd} = 571,62 - 281,57$	290,05	Column web - tension - group
$F_{t,fc,Rd(5+4+3+2)} - \sum_{4}^{2} F_{tj,Rd} = 904,32 - 394,83$	509,49	Column flange - tension - group
$F_{t,wc,Rd(5+4+3+2)} - \sum_{4}^{2} F_{tj,Rd} = 684,06 - 394,83$	289,23	Column web - tension - group
$F_{t,fc,Rd(5+4+3+2+1)} - \sum_{i} 4^{1} F_{ij,Rd} = 1130,40 - 535,61$	594 <b>,</b> 79	Column flange - tension - group
$F_{t,wc,Rd(5+4+3+2+1)} - \sum_{4}^{1} F_{tj,Rd} = 707,64 - 535,61$	172,03	Column web - tension - group
$F_{t,ep,Rd(5+4)}$ - $\sum_{4}^{4} F_{tj,Rd}$ = 404,34 - 140,79	263,55	Front plate - tension - group
$F_{t,wb,Rd(5+4)}$ - $\sum_{4}^{4} F_{tj,Rd} = 390,50$ - 140,79	249,71	Beam web - tension - group
$F_{t,ep,Rd(5+4+3)} - \sum_{4}^{3} F_{tj,Rd} = 598,96 - 281,57$	317,39	Front plate - tension - group
$F_{t,wb,Rd(5+4+3)} - \sum_{4}^{3} F_{tj,Rd} = 566,50 - 281,57$	284,93	Beam web - tension - group
$F_{t,ep,Rd(5+4+3+2)} - \sum_{4}^{2} F_{tj,Rd} = 793,58 - 394,83$	398,75	Front plate - tension - group
$F_{t,wb,Rd(5+4+3+2)} - \sum_{4}^{2} F_{tj,Rd} = 742,50 - 394,83$	347,67	Beam web - tension - group
$F_{t,ep,Rd(5+4+3+2+1)} - \sum_{i} F_{ij,Rd} = 1048,32 - 535,61$	512,71	Front plate - tension - group
$F_{t,wb,Rd(5+4+3+2+1)} - \sum_{i=1}^{4} F_{ij,Rd} = 1071,81 - 535,61$	536,19	Beam web - tension - group

#### **RESISTANCE OF THE BOLT ROW NO. 6**

F <sub>t6,Rd,comp</sub> - Formula	F <sub>t6,Rd,comp</sub>	Component
$F_{t6,Rd} = Min (F_{t6,Rd,comp})$	0,00	Bolt row resistance
$F_{t,fc,Rd(6)} = 226,08$	226,08	Column flange - tension
$F_{t,wc,Rd(6)} = 140,79$	140,79	Column web - tension
$F_{t,ep,Rd(6)} = 226,08$	226,08	Front plate - tension
F <sub>t,wb,Rd(6)</sub> = 334,68	334,68	Beam web - tension
B <sub>p,Rd</sub> = 513,55	513,55	Bolts due to shear punching
V <sub>wp,Rd</sub> /β - ∑1 <sup>5</sup> F <sub>ti,Rd</sub> = 669,66 - 669,66	0,00	Web panel - shear
$F_{c,wc,Rd} - \sum_{1}{}^{5} F_{tj,Rd} = 980,49 - 669,66$	310,83	Column web - compression
$F_{c,fb,Rd} - \sum_{1^5} F_{tj,Rd} = 871,29 - 669,66$	201,62	Beam flange - compression

F <sub>t6,Rd,comp</sub> - Formula	Ft6,Rd,comp	Component	
F <sub>c,wb,Rd</sub> - ∑1 <sup>5</sup> F <sub>tj,Rd</sub> = 1317,88 - 669,66	648,22	Beam web - compression	
$F_{t,fc,Rd(6+5)} - \sum_{5}^{5} F_{tj,Rd} = 452,16 - 134,05$	318,11	Column flange - tension - group	
$F_{t,wc,Rd(6+5)} - \sum_{5} F_{tj,Rd} = 265,99 - 134,05$	131,94	Column web - tension - group	
$F_{t,fc,Rd(6+5+4)} - \sum_{5}^{4} F_{tj,Rd} = 678,24 - 274,84$	403,40	Column flange - tension - group	
$F_{t,wc,Rd(6+5+4)} - \sum s^4 F_{tj,Rd} = 461,12 - 274,84$	186,28	Column web - tension - group	
$F_{t,fc,Rd(6+5+4+3)} - \sum_{5}^{3} F_{tj,Rd} = 904,32 - 415,62$	488,70	Column flange - tension - group	
$F_{t,wc,Rd(6+5+4+3)} - \sum_{5^3} F_{tj,Rd} = 598,92 - 415,62$	183,29	Column web - tension - group	
$F_{t,fc,Rd(6+5+4+3+2)} - \sum_{5}^{2} F_{tj,Rd} = 1130,40 - 528,88$	601 <b>,</b> 52	Column flange - tension - group	
$F_{t,wc,Rd(6+5+4+3+2)} - \sum_{5} F_{tj,Rd} = 704,78 - 528,88$	175,91	Column web - tension - group	
$F_{t,fc,Rd(6+5+4+3+2+1)} - \sum_{5}^{1} F_{tj,Rd} = 1356,48 - 669,66$	686,82	Column flange - tension - group	
$F_{t,wc,Rd(6+5+4+3+2+1)} - \sum_{5}^{1} F_{tj,Rd} = 726,93 - 669,66$	57 <b>,</b> 27	Column web - tension - group	
$F_{t,ep,Rd(6+5)}$ - $\sum_{5}^{5} F_{tj,Rd}$ = 427,78 - 134,05	293,73	Front plate - tension - group	
$F_{t,wb,Rd(6+5)}$ - $\sum_{5}^{5} F_{tj,Rd}$ = 450,28 - 134,05	316,23	Beam web - tension - group	
$F_{t,ep,Rd(6+5+4)}$ - $\sum_{5}^{4} F_{tj,Rd}$ = 631,03 - 274,84	356,19	Front plate - tension - group	
$F_{t,wb,Rd(6+5+4)} - \sum_{5}^{4} F_{tj,Rd} = 648,28 - 274,84$	373,44	Beam web - tension - group	
$F_{t,ep,Rd(6+5+4+3)} - \sum_{5}^{3} F_{tj,Rd} = 825,65 - 415,62$	410,03	Front plate - tension - group	
$F_{t,wb,Rd(6+5+4+3)} - \sum_{5}^{3} F_{tj,Rd} = 824,28 - 415,62$	408,66	Beam web - tension - group	
$F_{t,ep,Rd(6+5+4+3+2)} - \sum 5^2 F_{tj,Rd} = 1020,27 - 528,88$	491,40	Front plate - tension - group	
$F_{t,wb,Rd(6+5+4+3+2)} - \sum_{5}^{2} F_{tj,Rd} = 1000,28 - 528,88$	471,40	Beam web - tension - group	
$F_{t,ep,Rd(6+5+4+3+2+1)} - \sum_{5}^{1} F_{tj,Rd} = 1275,01 - 669,66$	605 <b>,</b> 35	Front plate - tension - group	
$F_{t,wb,Rd(6+5+4+3+2+1)} - \sum_{5}^{1} F_{tj,Rd} = 1329,59 - 669,66$	659,93	Beam web - tension - group	

#### SUMMARY TABLE OF FORCES

Nr	hj	<b>F</b> tj,Rd	$F_{t,fc,Rd}$	F <sub>t,wc,Rd</sub>	F <sub>t,ep,Rd</sub>	$\mathbf{F}_{t,wb,Rd}$	<b>F</b> <sub>t,Rd</sub>	<b>B</b> p,Rd
1	450	140,79	226,08	140,79	226,08	334,68	226,08	513 <b>,</b> 55
2	370	113,25	226,08	140,79	226,08	334,68	226,08	513 <b>,</b> 55
3	290	140,79	226,08	140,79	226,08	334,68	226,08	513 <b>,</b> 55
4	210	140,79	226,08	140,79	226,08	334,68	226,08	513,55
5	110	134,05	226,08	140,79	226,08	334,68	226,08	513,55

								113	
Nr	hj	<b>F</b> tj,Rd	F <sub>t,fc,Rd</sub>	F <sub>t,wc,Rd</sub>	F <sub>t,ep,Rd</sub>	$F_{t,wb,Rd}$	<b>F</b> <sub>t,Rd</sub>	B <sub>p,Rd</sub>	
<b>6</b> 35	5 -	-	226,08	140,79	226,08	334,68	226,08	513,55	
CON	CONNECTION RESISTANCE FOR BENDING M <sub>j,Rd</sub>								
Mj,Rd =	=∑hj F <sub>tj,Rd</sub>								
Mj,Rd =	= 190,13	[kN*m]	Connection re	sistance for be	ending			[6.2]	
Mb1,Ed	/ M <sub>j,Rd</sub> ≤ 1,0			0,81 < 1,	00	verified		(0,81)	
Con	Connection resistance for shear								
α <sub>v</sub> =	0,60	)	Coefficient for	Coefficient for calculation of F <sub>v,Rd</sub> [Table					
βLf =	0,95	5	Reduction fact	tor for long cor	nnections			[3.8]	
F <sub>v,Rd</sub> =	= 91,23	3 <b>[kN]</b>	Shear resistar	nce of a single	bolt			[Table 3.4]	
F <sub>t,Rd,m</sub>	ax = 113,04	[kN]	Tensile resista	Tensile resistance of a single bolt [Table 3.					
F <sub>b,Rd,ir</sub>	nt = 227,04	[kN]	Bearing resista	ance of an inte	ermediate bolt			[Table 3.4]	
F <sub>b,Rd,e</sub>	xt = 219,52	2 [kN]	Bearing resista	ance of an out	ermost bolt			[Table 3.4]	

Nr	F <sub>tj,Rd,N</sub>	$\mathbf{F}_{tj, Ed, N}$	F <sub>tj,Rd,M</sub>	$\mathbf{F}_{tj,Ed,M}$	$\mathbf{F}_{tj,Ed}$	$F_{vj,Rd}$
1	226,08	-2,01	140,79	113,85	111,84	117,99
2	226,08	-2,01	113,25	91,59	89,57	130,83
3	226,08	-2,01	140,79	113,85	111,84	117,99
4	226,08	-2,01	140,79	113,85	111,84	117,99
5	226,08	-2,01	134,05	108,40	106,39	121,13
6	226,08	-2,01	0,00	0,00	-2,01	182,46

- Bolt row resistance for simple tension

 $F_{tj,Ed,N} \qquad \qquad - \mbox{ Force due to axial force in a bolt row}$ 

Ftj,Rd,M – Bolt row resistance for simple bending

 $F_{tj,Ed,M} \qquad \qquad - \mbox{ Force due to moment in a bolt row}$ 

- Ftj,Ed Maximum tensile force in a bolt row
- Fvj,Rd Reduced bolt row resistance

 $F_{tj,Ed,N} = N_{j,Ed} \; F_{tj,Rd,N} \; / \; N_{j,Rd}$ 

 $F_{tj,Ed,M} = M_{j,Ed} \; F_{tj,Rd,M} \; / \; M_{j,Rd}$ 

 $F_{tj,Ed} = F_{tj,Ed,N} + F_{tj,Ed,M}$ 

 $F_{vj,Rd} = Min \; (n_h \; F_{v,Ed} \; / \; (1 \; - \; F_{tj,Ed} \; / \; (1.4 \; n_h \; F_{t,Rd,max}) \; ), \; n_h \; F_{v,Rd} \; , \; n_h \; F_{b,Rd})$ 

$V_{j,Rd} = n_h \sum_{1}^{n} F_{vj,Rd} $ [Tab								
$V_{j,Rd} = 788, 40$ [kN] Connection resistance for shear [Table								
V <sub>b1,Ed</sub> / V <sub>j,Rc</sub>	⊴ ≤ 1,0		0,07 < 1,00 verified	(0,07)				
Weld resistance								
A <sub>w</sub> =	131,38	[cm <sup>2</sup> ]	Area of all welds	[4.5.3.2(2)]				
A <sub>wy</sub> =	80,28	[cm <sup>2</sup> ]	Area of horizontal welds	[4.5.3.2(2)]				
A <sub>wz</sub> =	51,10	[cm <sup>2</sup> ]	Area of vertical welds [4					
I <sub>wy</sub> =	44591 <b>,</b> 81	[cm <sup>4</sup> ]	Moment of inertia of the weld arrangement with respect to the hor. axis [4					
σ⊥max=τ⊥max	<b>68,02</b>	[MPa]	Normal stress in a weld					
$\sigma_{\perp}=\tau_{\perp}=$	59 <b>,</b> 35	[MPa]	Stress in a vertical weld	[4.5.3.2(5)]				
τιι =	10,84	[MPa]	Tangent stress	[4.5.3.2(5)]				
$\beta_w =$	0,80		Correlation coefficient [					
$\sqrt{[\sigma_{\perp max}^2 + 3]}$	$B^*(\tau_{\perp max}^2)] \le f_u/2$	(βw*үм2)	136,05 < 360,00 verified	(0,38)				
√[σ⊥² + 3*(τ	$t_{\perp}^2 + \tau_{\text{II}}^2)] \le f_u/(\beta)$	w <sup>*</sup> γм2)	120,18 < 360,00 verified	(0,33)				
σ⊥ ≤ 0.9*f <sub>u</sub> /	γм2		68,02 < 259,20 verified	(0,26)				

## **Connection stiffness**

t <sub>wash</sub> =	4	[mm]	Washer thickness	[6.2.6.3.(2)]
h <sub>head</sub> =	12	[mm]	Bolt head height	[6.2.6.3.(2)]
h <sub>nut</sub> =	16	[mm]	Bolt nut height	[6.2.6.3.(2)]
L <sub>b</sub> =	58	[mm]	Bolt length	[6.2.6.3.(2)]
k <sub>10</sub> =	4	[mm]	Stiffness coefficient of bolts	[6.3.2.(1)]

#### STIFFNESSES OF BOLT ROWS

Nr	hj	k <sub>3</sub>	<b>k</b> 4	k <sub>5</sub>	<b>k</b> <sub>eff,j</sub>	k <sub>eff,j</sub> h <sub>j</sub>	k <sub>eff,j</sub> h <sub>j</sub> ²
					Sum	10,98	337,35
1	450	0	125	76	0	1,81	81,37
2	370	1	340	41	1	3,42	126,23
3	290	1	340	41	1	2,68	77,50
4	210	1	340	46	1	1,94	40,70
5	110	1	340	44	1	1,01	11,12

							115		
Nr	hj	k3	<b>k</b> 4	k5	k <sub>eff,j</sub>	k <sub>eff,j</sub> h <sub>j</sub>	k <sub>eff,j</sub> hj <sup>2</sup>		
6	35	0	109	59	0	0,12	0,43		
k <sub>eff,j</sub> = ′	$k_{eff,j} = 1 / (\sum_{3}^{5} (1 / k_{i,j}))$ [6.3.3.1.(2)]								
z <sub>eq</sub> = ∑	j k <sub>eff,j</sub> hj² / ∑j k <sub>e</sub>	<sub>ff,j</sub> h <sub>j</sub>							
Z <sub>eq</sub> =	= 307 [mm] Equivalent force arm [6.3.3.1.(3)]								
k <sub>eq</sub> = ∑	$k_{eq} = \sum_{j} k_{eff,j} h_j / z_{eq}$								
k <sub>eq</sub> =	k <sub>eq</sub> = 4 [mm] Equivalent stiffness coefficient of a bolt arrangement [6.3.3.1.(1								
A <sub>vc</sub> =	$A_{vc} = 44,95$ [cm <sup>2</sup> ] Shear area EN1993-1-1:[6.2.6.(3)								
β =	= 1,00 Transformation parameter [5.3.(7)								
z =	307 <b>[mm]</b>	Lever arm					[6.2.5]		
k1 =	$k_1 = 6$ [mm] Stiffness coefficient of the column web panel subjected to shear [6.3.2.(1)								
k2 =	$\infty$	Stiffness coeff	icient of the co	mpressed colu	mn web		[6.3.2.(1)]		
$S_{j,ini} = E z_{eq}^2 / \sum_i (1 / k_1 + 1 / k_2 + 1 / k_{eq}) $ [6.3.1.]						[6.3.1.(4)]			
S <sub>j,ini</sub> =	43122,02	[kN*m] Initia	al rotational stif	fness			[6.3.1.(4)]		
μ=	1,68	Stiffn	ess coefficient	of a connection	n		[6.3.1.(6)]		
$S_j = S_j$	ini / μ						[6.3.1.(4)]		
$S_j =$	25601 <b>,</b> 79	[kN*m] Fina	al rotational stif	fness			[6.3.1.(4)]		
Conne	ection classifi	cation due to	stiffness.						
S <sub>j,rig</sub> =	54478,36	[kN*m] Stiff	ness of a rigid	connection			[5.2.2.5]		
Sj,pin =	3404,90	[kN*m] Stiff	ness of a pinne	ed connection			[5.2.2.5]		
S <sub>j,pin</sub> ≤	Sj,ini < Sj,rig SE	MI-RIGID							

### Weakest component:

COLUMN WEB PANEL - SHEAR

### Remarks

The thickness of bracket flange is less than the thickness of beam flange 12 [mm] < 13 [mm]

# **Connection conforms to the code**

Ratio 0,81

## **Β.3 Σύνδεση υποστυλώματος - κεφαλοδοκού**







### General

Connection no.: 8

Connection name: Beam-column (web)

Structure node: 39

Structure members: 7, 58, 57

## Geometry

### Column

Section:	HEA 340		
Member no.:	7		
α =	-90,0	[Deg]	Inclination angle
h <sub>c</sub> =	330	[mm]	Height of column section

Section:	HEA 340
b <sub>fc</sub> =	300 [mm] Width of column section
t <sub>wc</sub> =	10 [mm] Thickness of the web of column section
$t_{fc} =$	16 [mm] Thickness of the flange of column section
r <sub>c</sub> =	27 [mm] Radius of column section fillet
A <sub>c</sub> =	133,47 [cm <sup>2</sup> ] Cross-sectional area of a column
I <sub>yc</sub> =	27693,10 [cm <sup>4</sup> ] Moment of inertia of the column section
Material:	S 275
f <sub>yc</sub> =	275,00 [MPa] Design resistance
f <sub>uc</sub> =	430,00 [MPa] Tensile resistance

## Left side

100

[mm]

b<sub>kl</sub> =

### Beam

Section:			HEA 160				
Member	no.:		58				
α =	0,0	[Deg]	Inclination angle				
hы =	152	[mm]	Height of beam section				
b <sub>bl</sub> =	160	[mm]	Width of beam section				
$t_{wbl} =$	6	[mm]	Thickness of the web of beam section				
t <sub>fbl</sub> =	9	[mm]	Thickness of the flange of beam section				
r <sub>bl</sub> =	15	[mm]	Radius of beam section fillet				
$A_b =$	38,77	[cm <sup>2</sup> ]	Cross-sectional area of a beam				
I <sub>ybl</sub> =	1672 <b>,</b> 98	[cm <sup>4</sup> ]	Moment of inertia of the beam section				
Material:	S 27	5					
f <sub>ybl</sub> =	275,00	[MPa]	Design resistance				
f <sub>ubl</sub> =	430,00	[MPa]	Tensile resistance				
Angle	Angle						
Section:			CAE 100x10				
α =	0,0	[Deg]	Inclination angle				
h <sub>kl</sub> =	100	[mm]	Height of angle section				

Width of angle section

### 118

α =	0,0	[Deg]	Inclination angle
t <sub>fkl</sub> =	10	[mm]	Thickness of the flange of angle section
r <sub>kl</sub> =	12	[mm]	Fillet radius of the web of angle section
I <sub>kl</sub> =	120	[mm]	Angle length
Material:	S 275	ō	
f <sub>ykl</sub> =	275,00	[MPa]	Design resistance
f <sub>ukl</sub> =	430,00	[MPa]	Tensile resistance

## Bolts

### Welds

a <sub>ab</sub> =	5	[mm]	Fillet welds connecting angle with beam
⊂au =	<u> </u>	[]	The worde connecting angle man beam

# **Right side**

### Beam

Section:	HEA 160		
Member no.:	57		
α =	0,0	[Deg]	Inclination angle
h <sub>br</sub> =	152	[mm]	Height of beam section
b <sub>br</sub> =	160	[mm]	Width of beam section
t <sub>wbr</sub> =	6	[mm]	Thickness of the web of beam section
t <sub>fbr</sub> =	9	[mm]	Thickness of the flange of beam section
r <sub>br</sub> =	15	[mm]	Radius of beam section fillet
A <sub>br</sub> =	38 <b>,</b> 77	[cm <sup>2</sup> ]	Cross-sectional area of a beam
I <sub>ybr</sub> =	1672 <b>,</b> 98	[cm <sup>4</sup> ]	Moment of inertia of the beam section
Material:	S 275		
f <sub>ybr</sub> =	275,00	[MPa]	Design resistance
f <sub>ubr</sub> =	430,00	[MPa]	Tensile resistance

# Angle

Section:	CAE	100x10		
h <sub>kr</sub> =		100	[mm]	Height of angle section

Section:	CAE 100x3	10		
h <sub>kr</sub> =	10	00 <b>[m</b>	im]	Height of angle section
b <sub>kr</sub> =	10	00 <b>[m</b>	m]	Width of angle section
t <sub>fkr</sub> =	-	L0 [m	m]	Thickness of the flange of angle section
r <sub>kr</sub> =	-	L2 [m	im]	Fillet radius of the web of angle section
I <sub>kr</sub> =	12	20 <b>[m</b>	im]	Angle length
Material:	S 275			
f <sub>ykr</sub> =	275,00	[MPa]	D	esign resistance
f <sub>ukr</sub> =	430,00	[MPa]	Te	ensile resistance

## Bolts

### Bolts connecting column with angle

The shear plane passes through the UNTHREADED portion of the bolt.

Class =	10.9		Bolt class
d =	16	[mm]	Bolt diameter
d <sub>0</sub> =	18	[mm]	Bolt opening diameter
$A_s =$	1,57	[cm <sup>2</sup> ]	Effective section area of a bolt
A <sub>v</sub> =	2,01	[cm <sup>2</sup> ]	Area of bolt section
$f_{ub} =$	1000,00	[MPa]	Tensile resistance
k =	1		Number of bolt columns
w =	2		Number of bolt rows
e <sub>1</sub> =	30	[mm]	Level of first bolt
p <sub>1</sub> =	60	[mm]	Vertical spacing
Weld	S		
a <sub>ab</sub> =	5	[mm]	Fillet welds connecting angle with beam
Mate	rial facto	rs	
үмо =	1,00		Partial safety factor
γ <sub>M2</sub> =	1,25		Partial safety factor
Loads	5		

[2.2]

[2.2]

### Left side

$N_{b2,Ed} =$	-23,82	[kN]	Axial force
$V_{b2,Ed} =$	1,21	[kN]	Shear force
$M_{b2,Ed} =$	0,00	[kN*m]	Bending moment

## **Right side**

N <sub>b1,Ed</sub> =	-23,59	[kN]	Axial force
V <sub>b1,Ed</sub> =	1,21	[kN]	Shear force
$M_{b1,Ed} =$	0,00	[kN*m]	Bending moment

## Results

## Left side

# Bolts connecting column with angle

### **Bolt capacities**

$F_{v,Rd} = 96, 51  [kN]  \text{Shear bolt resistance in the unthreaded portion of a bolt} \qquad \qquad F_{v,Rd} = 0.6^* f_u$
--

### Bolt bearing on the angle

#### Direction x

k <sub>1x</sub> =	2,50		Coefficient for calo	culation of F <sub>b,Rc</sub>	ı k	1x=min[2.8*(e1/d0)-1.7, 1.4*(p1/d0)-1.7, 2.5]			
k <sub>1x</sub> > 0.0			2,5	0 > 0,00	verifie	d			
$\alpha_{bx} =$	0,65		Coefficient for calcu	lation of F <sub>b,Rd</sub>		$\alpha_{bx}$ =min[e <sub>2</sub> /(3*d <sub>0</sub> ), f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]			
α <sub>bx</sub> > 0.0			0,6	55 > 0,00	verifi	ed			
$F_{b,Rd2x} =$	89,19	[kN]	Bearing resistance	of a single bol	t	$F_{b,Rd2x}=k_{1x}*\alpha_{bx}*f_u*d*t_i/\gamma_{M2}$			
Direction	Z								
k <sub>1z</sub> =	2,50	(	Coefficient for calcu	lation of F <sub>b,Rd</sub>		k <sub>1z</sub> =min[2.8*(e <sub>2</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]			
k <sub>1z</sub> > 0.0			2,50	) > 0,00	verified	1			
α <sub>bz</sub> =	0,56	Co	efficient for calculat	on of $F_{b,Rd}$		$\alpha_{bz}$ =min[e <sub>1</sub> /(3*d <sub>0</sub> ), p <sub>1</sub> /(3*d <sub>0</sub> )-0.25, f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]			
α <sub>bz</sub> > 0.0			0,56 >	0,00	verified				
F <sub>b,Rd2z</sub> =	76,44	[kN]	Bearing resistan	ce of a single b	olt	$F_{b,Rd2z} = k_{1z} * \alpha_{bz} * f_u * d * t_i / \gamma_{M2}$			
Forces	Forces acting on bolts in the column - angle connection								

### Forces acting on bolts in the column - angle connection Bolt shear

e =	68					
M <sub>0</sub> =	0,04	[kN*m ]	Real bending moment			$M_0 = 0.5^* V_{b2,Ed} * e$
F <sub>Vz</sub> =	0,30	[kN]	Component force in a bolt	due to influence of the shear	force	F <sub>Vz</sub> =0.5* V <sub>b1,Ed</sub>  /n
F <sub>Mx</sub> =	0,69	[kN]	Component force in a bolt	due to influence of the mome	nt	$F_{Mx} =  M_0 ^* z_i / \sum z_i^2$
F <sub>x2,Ed</sub> =	0,69	[kN]	Design total force in a bolt	on the direction x		$F_{x2,Ed} = F_{Mx}$
F <sub>z2,Ed</sub> =	0,30	[kN]		$F_{z2,Ed} = F_{Vz} + F_{Mz}$		
F <sub>Ed</sub> =	0,75	[kN]	Resultant shear force in a	bolt		$F_{Ed} = \sqrt{(F_{x,Ed}^2 + F_{z,Ed}^2)}$
F <sub>Rdx</sub> =	89,1 9	[kN]	Effective design capacity of	of a bolt on the direction x		F <sub>Rdx</sub> =F <sub>bRd2x</sub>
F <sub>Rdz</sub> =	76,4 4	[kN]	Effective design capacity of	of a bolt on the direction z		F <sub>Rdz</sub> =F <sub>bRd2z</sub>
F <sub>x2,Ed</sub>	≤ F <sub>Rdx</sub>			0,69  < 89,19	verified	(0,01)
$ F_{z2,Ed} $	≤ F <sub>Rdz</sub>			0,30  < 76,44	verified	(0,00)
F <sub>Ed</sub> ≤ F	v,Rd			0,75 < 96,51	verified	(0,01)

## Weld resistance

#### Fillet welds connecting angle with beam e = 81 [mm] Distance between centroid of a weld group and center of the column web

e =	81 [mm] Distance between centroid of a weid group and center of the column v	wed
M0 =	0,05 <sup>[kN*m</sup> Real bending moment ]	M0=0.5*(Mb2,Ed + Vb2,Ed*e)
A <sub>w</sub> =	14,50 [cm <sup>2</sup> ] Area of welds	
I0 =	$\frac{526}{3}$ [cm <sup>4</sup> ] Polar moment of inertia of welds	
$\tau_{Fx} =$	-8,21 [MPa] Component stress due to influence of the longitudinal force	$\tau_{Fx}\!\!=\!\!0.5^*N_{b2,Ed}\!/A_w$
τ <sub>Fz</sub> =	0, 42 [MPa] Component stress due to influence of the transverse force	$\tau_{Fz}{=}0.5^{*}V_{b2,Ed}/A_{w}$
$\tau_{Mx} =$	$\ensuremath{\texttt{0}}$ , $\ensuremath{\texttt{57}}$ [MPa] Component stress due to influence of the moment on the x direction	$\tau_{Mx} = M_0^* z_i / I_0$
τ <sub>Mz</sub> =	0, 56 [MPa] Component stress due to influence of the moment on the z direction	$\tau_{Mz}=M_0*x_i/I_0$
τ =	8,83 [MPa] Resultant stress	$\tau = \sqrt{[(\tau_{Fx} + \tau_{Mx})^2 + (\tau_{Fz} + \tau_{Mz})^2]}$
$\beta_w =$	0,85 Correlation coefficient	[Table 4.1]
f <sub>vw,d</sub>	233, 6 [MPa]	$f_{vw,d} = f_u / (\sqrt{3^* \beta_w^* \gamma_{M2}})$

<u>122</u>					
e =	81 <b>[mm]</b>	Distance between centroid of a weld gro	up and center of the c	column web	
=	6				
$\tau \leq f_{vw,o}$	d	8,83 < 233,6	6	verifie d	(0,04)
Right	t side				
Bolts	connect	ing column with angle			
Bolt c F <sub>v,Rd</sub> =	96,51 [kl	N] Shear bolt resistance in the unthread	ded portion of a bolt	F <sub>v,Rd</sub> =	: 0.6*f <sub>ub</sub> *A <sub>v</sub> *m/үм2
Bolt be	earing on th	e angle			
Directio	on x				
k <sub>1x</sub> =	2,50	Coefficient for calculation of $F_{b_i}$	Rd k1x=mir	n[2.8*(e1/d0)-1.7, 1.4	4*(p <sub>1</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]
k <sub>1x</sub> > 0.	0	2,50 > 0,00	verified		
$\alpha_{bx} =$	0,65	Coefficient for calculation of $F_{b,R}$	d	α <sub>bx</sub> =min[e	€2/(3*d₀), fub/fu, 1]
α <sub>bx</sub> > 0.	.0	0,65 > 0,00	verified		
F <sub>b,Rd2x</sub> =	= 89,19	[kN] Bearing resistance of a single be	olt	F <sub>b,Rd2x</sub> =	$k_{1x}^* \alpha_{bx}^* f_u^* d^* t_i / \gamma_{M2}$
Directio	on z				
<b>k</b> <sub>1z</sub> =	2,50	Coefficient for calculation of $F_{b,Rc}$	1	k <sub>1z</sub> =min[2.8	3*(e <sub>2</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]
k <sub>1z</sub> > 0.	0	2,50 > 0,00	verified		
α <sub>bz</sub> =	0,56	Coefficient for calculation of $F_{b,Rd}$	α <sub>bz</sub> =I	min[e1/(3*d0), p1/(3*	d <sub>0</sub> )-0.25, f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]
$\alpha_{bz} > 0$	.0	0,56 > 0,00	verified		
F <sub>b,Rd2z</sub> :	= 76,44	[kN] Bearing resistance of a single	bolt	F <sub>b,Rd2z</sub> =	k <sub>1z</sub> *α <sub>bz</sub> *f <sub>u</sub> *d*ti/γ <sub>M2</sub>
Force Bolt sh	es acting o near	on bolts in the column - angle c	onnection		
e =	68 <b>[mm]</b>	Distance between centroid of a bolt gr beam web	oup of an angle and	center of the	
M0 =	0,04 [kN*m ]	<sup>1</sup> Real bending moment			$M_0{=}0.5^*V_{b2,Ed}{}^*e$
$F_{Vz} =$	0,30 [kN]	Component force in a bolt due to influen	ce of the shear force		F <sub>Vz</sub> =0.5* V <sub>b2,Ed</sub>  /n
F <sub>Mx</sub> =	0,69 [kN]	Component force in a bolt due to influen	ce of the moment		$F_{Mx} =  M_0 ^* z_i / \sum z_i^2$
F <sub>x1,Ed</sub>	0,69 [kN]	Design total force in a bolt on the direction	on x		$F_{x1,Ed} = F_{Mx}$

#### Bolt shear

e =	68	[mm]	Distance between centroid beam web	of a bolt group of an angle	e and center of the	
F <sub>z1,Ed</sub>	0,30	[kN]	Design total force in a bolt o		$F_{z1,Ed} = F_{Vz} + F_{Mz}$	
F <sub>Ed</sub> =	0,75	[kN]	Resultant shear force in a bo	$F_{Ed} = \sqrt{(F_{x,Ed}^2 + F_{z,Ed}^2)}$		
F <sub>Rdx</sub> =	89,1 9	[kN]	Effective design capacity of	F <sub>Rdx</sub> =F <sub>bRd2x</sub>		
F <sub>Rdz</sub> =	76,4 4	[kN]	Effective design capacity of	F <sub>Rdz</sub> =F <sub>bRd2z</sub>		
F <sub>x1,Ed</sub>   5	≤ F <sub>Rdx</sub>		I	0,69  < 89,19	verified	(0,01)
F <sub>z1,Ed</sub>   s	≤ F <sub>Rdz</sub>		I	0,30  < 76,44	verified	(0,00)
F <sub>Ed</sub> ≤ F√	/,Rd		C	),75 < 96,51	verified	(0,01)

## Weld resistance

Fille e =	t welds conne 81 [mm] Dis	ecting angle with stance between centr	n beam oid of a weld group and ce	nter of the colur	nn web	
M0 =	0 <b>,</b> 05  [kN*m Realized [kN*m]	al bending moment				Mo=0.5*(Mb1,Ed + Vb1,Ed*e)
A <sub>w</sub> =	14,50 [cm <sup>2</sup> ] Are	ea of welds				
I <sub>0</sub> =	<sup>526</sup> , <sup>7</sup> [cm⁴] Pol	lar moment of inertia	of welds			
$\tau_{Fx} =$	-8,14 [MPa] Co	mponent stress due	to influence of the longitudi	nal force		$\tau_{Fx}\!\!=\!\!0.5^*N_{b1,Ed}\!/A_w$
$\tau_{Fz} =$	0,42 [MPa] Co	mponent stress due	to influence of the transver	se force		$\tau_{Fz} = 0.5^* V_{b1,Ed} / A_w$
$\tau_{Mx} =$	0,57 [MPa] Co	mponent stress due	to influence of the moment	on the x direction	on	$\tau_{Mx} = M_0^* z_i / I_0$
τ <sub>Mz</sub> =	0,56 [MPa] Co	mponent stress due	to influence of the moment	on the z direction	on	$\tau_{Mz}=M_0*x_i/I_0$
τ =	8,75 [MPa] Re	sultant stress			=	τ :√[(τ <sub>Fx</sub> +τ <sub>Mx</sub> ) <sup>2</sup> +(τ <sub>Fz</sub> +τ <sub>Mz</sub> ) <sup>2</sup> ]
$\beta_w =$	0,85 <b>Co</b>	rrelation coefficient				[Table 4.1]
f <sub>vw,d</sub> =	<sup>233</sup> , <sup>6</sup> <sub>6</sub> [MPa]					$f_{vw,d} = f_u / (\sqrt{3}^* \beta_w ^* \gamma_{M2})$
$\tau \leq f_v$	w,d		8,75 < 233,66		verifie d	(0,04)

## **Column verification**

## Bolt bearing on the column web

Direction x

k <sub>x</sub> =	2,50		Coefficient for calculation of $F_{b,F}$	$k_x = min[2.8^*]$	(e <sub>1</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 1.4*(p <sub>1</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]			
k <sub>x</sub> > 0.0			2,50 > 0,00	verified				
$\alpha_{bx} =$	1,00		Coefficient for calculation of $F_{b,Rd}$		$\alpha_{bx}$ =min[e <sub>2</sub> /(3*d <sub>0</sub> ), f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]			
α <sub>b</sub> > 0.0			1,00 > 0,00	verified				
$F_{b,Rdx} =$	130,72	[kN]	Bearing resistance of a single bo	blt	$F_{b,Rdx}\!\!=\!\!k_{x}^{*}\alpha_{bx}^{*}f_{u}^{*}d^{*}t_{i}\!/\!\gamma_{M2}$			
Direction	ΙZ							
k <sub>z</sub> =	2,50		Coefficient for calculation of $F_{b,Rd}$		kz=min[2.8*(e <sub>2</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]			
k <sub>z</sub> > 0.0			2,50 > 0,00	verified				
α <sub>bz</sub> =	0,86	Co	efficient for calculation of $F_{b,Rd}$	α <sub>bz</sub> =min[e	1/(3*d <sub>0</sub> ), p <sub>1</sub> /(3*d <sub>0</sub> )-0.25, f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]			
α <sub>bz</sub> > 0.0			0,86 > 0,00	verified				
$F_{b,Rdz} =$	112,56	[kN]	Bearing resistance of a single	bolt	$F_{b,Rdz} = k_z^* \alpha_{bz}^* f_u^* d^* t_i / \gamma_{M2}$			
Resultant force acting on the outermost bolt								
$F_{x,Ed} =$	1,37	[kN]	Design total force in a bolt on t	he direction x	$F_{x,Ed} = F_{x1,Ed} + F_{x2,Ed}$			
$F_{z,Ed} =$	0,60	[kN]	Design total force in a bolt on t	he direction z	$F_{z,Ed}=F_{z1,Ed}+F_{z2,Ed}$			
$ F_{x,Ed}  \leq F$	b,Rdx		1,37  < 1	30,72 verified	(0,01)			
$ F_{z,Ed}  \leq F$	b,Rdz		0,60  < 1	12,56 verified	(0,01)			
Rema	rks							

Distance between horizontal edge of left angle and beam top flange is too small	6	[mm]	<	20	[mm]
Distance between horizontal edge of left angle and beam bottom flange is too small	8	[mm]	<	20	[mm]
Distance between horizontal edge of right angle and beam top flange is too small	6	[mm]	<	20	[mm]
Distance between horizontal edge of right angle and beam bottom flange is too small	8	[mm]	<	20	[mm]

# **Connection conforms to the code** Ratio 0,04

# Β.4 Σύνδεση κατακόρυφων χιαστί μέσω κομβοελάσματος



RobotStructuralAnalysisProfessional2023Calculations of the connectionwith the gussetplateEN 1993-1-8:2005/AC:2009





### General

Connection no.: 5

Connection name: Gusset plate: bracing

## Geometry

### Members

		Member 1	Member 2	Member 3	Member 4	
Section:		CAE 80x8	CAE 80x8	CAE 80x8	CAE 80x8	
	h	80	80	80	80	mm
	bf	80	80	80	80	mm
	t <sub>w</sub>	8	8	8	8	mm
	tf	8	8	8	8	mm
	r	10	10	10	10	mm

Oł

Ratio

0,23
		Member 1	Member 2	Member 3	Member 4	
	A	12,27	12,27	12,27	12,27	cm2
Material:		S 275	S 275	S 275	S 275	
	fy	275 <b>,</b> 00	275,00	275,00	275,00	MPa
	fu	430,00	430,00	430,00	430,00	MPa
Angle	α	42,0	42,0	42,0	42,0	Deg

## Bolts

#### Member 1

The shear plane passes through the UNTHREADED portion of the bolt.

Class =	10.9	)	Bolt class
d =	12	[mm]	Bolt diameter
d <sub>0</sub> =	13	[mm]	Bolt opening diameter
A <sub>s</sub> =	0,84	[cm <sup>2</sup> ]	Effective section area of a bolt
A <sub>v</sub> =	1,13	[cm <sup>2</sup> ]	Area of bolt section
$f_{yb} =$	900,00	[MPa]	Yield point
f <sub>ub</sub> =	1000,00	[MPa]	Bolt tensile resistance
n =	2	2	Number of bolt columns
Bolt spa	cing	60 [mm]	
e1 =	40 [mm]	Distance o	f the center of gravity of first bolt from the member end
e <sub>2</sub> =	40 [mm]	Distance o	f the axis of bolts from the member edge
e <sub>c</sub> =	80 <b>[mm]</b>	Distance o	f the member end from the point of intersection of member axes
Membe	r 2		
The she	ar plane pa	asses throug	gh the UNTHREADED portion of the bolt.
Class =	10.9	)	Bolt class
d =	12	2 [mm]	Bolt diameter
d0 =	13	3 [mm]	Bolt opening diameter
As =	0,84	[cm <sup>2</sup> ]	Effective section area of a bolt
A <sub>v</sub> =	1,13	3 [cm <sup>2</sup> ]	Area of bolt section
f <sub>yb</sub> =	900,00	[MPa]	Yield point

Class = 10.9 Bolt class	
f <sub>ub</sub> = 1000,00 [MPa] Bolt tensile resistance	
n = 2 Number of bolt columns	
Bolt spacing 60 [mm]	
$e_1 = 40$ [mm] Distance of the center of gravity of first bolt from the member end	
$e_2 = 40$ [mm] Distance of the axis of bolts from the member edge	
$e_c = 80$ [mm] Distance of the member end from the point of intersection of member axes	
Member 3	
The shear plane passes through the UNTHREADED portion of the bolt.	
Class = 10.9 Bolt class	
d = 12 [mm] Bolt diameter	
d <sub>0</sub> = 13 [mm] Bolt opening diameter	
$A_s = 0, 84$ [cm <sup>2</sup> ] Effective section area of a bolt	
$A_v = 1, 13$ [cm <sup>2</sup> ] Area of bolt section	
f <sub>yb</sub> = 900,00 [MPa] Yield point	
f <sub>ub</sub> = 1000,00 [MPa] Bolt tensile resistance	
n = 2 Number of bolt columns	
Bolt spacing 60 [mm]	
e <sub>1</sub> = 40 [mm] Distance of the center of gravity of first bolt from the member end	
$e_2 = 40$ [mm] Distance of the axis of bolts from the member edge	
$e_c = 80$ [mm] Distance of the member end from the point of intersection of member axes	
Member 4	
The shear plane passes through the UNTHREADED portion of the bolt.	
Class = 10.9 Bolt class	
d = 12 [mm] Bolt diameter	
d <sub>0</sub> = 13 [mm] Bolt opening diameter	
$A_s = 0, 84$ [cm <sup>2</sup> ] Effective section area of a bolt	
$A_v = 1, 13$ [cm <sup>2</sup> ] Area of bolt section	
f <sub>yb</sub> = 900,00 [MPa] Yield point	
f <sub>ub</sub> = 1000,00 [MPa] Bolt tensile resistance	
n = 2 Number of bolt columns	

Bolt sp	acin	<b>g</b> 60	[mm]
e1 =	40	[mm]	Distance of the center of gravity of first bolt from the member end
<b>e</b> <sub>2</sub> =	40	[mm]	Distance of the axis of bolts from the member edge
ec =	80	[mm]	Distance of the member end from the point of intersection of member axes

## **Gusset plate**

Ip =	450	[mm]	Plate length
h <sub>p</sub> =	450	[mm]	Plate height
tp =	8	[mm]	Plate thickness

#### Parameters

h1 =	50	[mm]	Cut
V1 =	50	[mm]	Cut
h <sub>2</sub> =	50	[mm]	Cut
V <sub>2</sub> =	50	[mm]	Cut
h3 =	50	[mm]	Cut
V3 =	50	[mm]	Cut
h4 =	50	[mm]	Cut
V4 =	50	[mm]	Cut

Center of gravity of the plate with respect to the center of gravity of members (0; -0)

e∨ =	225 <b>[mm]</b>	Vertical distance of the plate edge from the point of intersection of member axes
ен =	225 <b>[mm]</b>	Horizontal distance of the plate edge from the point of intersection of member axes
Material:	S 275	
fy =	275,00 <b>[</b> M	Pa] Resistance

## **Material factors**

үмо =	1,00	Partial safety factor	[2.2]
γм2 =	1,25	Partial safety factor	[2.2]

## Loads

Case: Manual calculations.

 $N_{b1,Ed} = -22,00$  [kN] Axial force

					129
N <sub>b1,Ed</sub> =	-22,00	[kN]	Axial force		
$N_{b2,Ed} =$	-22,00	[kN]	Axial force		
Nb3,Ed =	-22,00	[kN]	Axial force		
$N_{b4,Ed} =$	-22,00	[kN]	Axial force		
Result	S				
Memb	er 1				
Bolt ca F <sub>v,Rd</sub> =	pacities 54,29	[kN]	Shear resistance of the shank	of a single bolt	F <sub>v,Rd</sub> = 0.6*f <sub>ub</sub> *A <sub>v</sub> *m/ <sub>γм2</sub>
Bolt bea	ring on the	membe	er		
Direction	x				
k <sub>1x</sub> =	2,50		Coefficient for calculation of F	p,Rd	k <sub>1x</sub> =min[2.8*(e <sub>2</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]
k <sub>1x</sub> > 0.0			2,50 > 0,00	verified	
$\alpha_{bx} =$	1,00	Coe	efficient determined by bolt spaci	ng α <sub>bx</sub> =min[e/	1/(3*d <sub>0</sub> ), p <sub>1</sub> /(3*d <sub>0</sub> )-0.25, f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]
α <sub>bx</sub> > 0.0			1,00 > 0,00	V	erified
$F_{b,Rd1x} = $	32,56 <b>[kN][</b>	Design o	capacity in the limit state of plasti	fication of the opening wall	F <sub>b,Rd1x</sub> =k <sub>1x</sub> *α <sub>bx</sub> *f <sub>u</sub> *d*t <sub>i</sub> /γ <sub>M2</sub>
Direction	z				
k <sub>1z</sub> =	2,50	Coe	fficient for calculation of $F_{b,Rd}$	k <sub>1z</sub> =min[2.8*	(e1/d0)-1.7, 1.4*(p1/d0)-1.7, 2.5]
k <sub>1z</sub> > 0.0			2,50 > 0,00	verified	
α <sub>bz</sub> =	1,00		Coefficient for calculation of $F_{b,Rc}$	I	α <sub>bz</sub> =min[e <sub>2</sub> /(3*d <sub>0</sub> ), f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]
α <sub>bz</sub> > 0.0			1,00 > 0,00	verified	
F <sub>b,Rd1z</sub> =	82,56	[kN]	Bearing resistance of a single	bolt	$F_{b,Rd1z} = k_{1z}^* \alpha_{bz}^* f_u^* d^* t_i / \gamma_{M2}$
Bolt bea	ring on the	plate			
Direction	x				
k <sub>1x</sub> =	2,50		Coefficient for calculation of F	p,Rd	k1=min[2.8*(e2/d0)-1.7, 2.5]
k <sub>1x</sub> > 0.0			2,50 > 0,00	verified	
α <sub>bx</sub> =	1,00	Coe	efficient determined by bolt spaci	ng α <sub>bx</sub> =min[e	ı/(3*d₀), p1/(3*d₀)-0.25, fub/fu, 1]
α <sub>bx</sub> > 0.0			1,00 > 0,00	V	erified
$F_{b,Rd2x} = $	32,56 <b>[kN][</b>	Design o	capacity in the limit state of plasti	fication of the opening wall	$F_{b,Rd2x}=k_1^*\alpha_b^*f_u^*d^*t_i/\gamma_{M2}$
Direction	Z				

<u>130</u>								
k <sub>1z</sub> =	2,50		Coef	ficient for calculat	ion of F <sub>b,Rd</sub>		k <sub>1z</sub> =min[2.8*(e <sub>1</sub> /d	o)-1.7, 1.4*(p <sub>1</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]
k <sub>1z</sub> > 0.0	)			2,50 >	0,00	verified		
$\alpha_{bz} =$	1,00	)	С	oefficient for calc	ulation of F <sub>b,Rd</sub>			α <sub>bz</sub> =min[e <sub>2</sub> /(3*d <sub>0</sub> ), f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]
$\alpha_{bz} > 0.0$	)			1,0	00 > 0,00	verif	ïed	
F <sub>b,Rd2z</sub> =	82,	56 <b>[k</b>	N]	Bearing resistan	ce of a single	bolt		$F_{b,Rd2z}=k_{1z}^*\alpha_{bz}^*f_u^*d^*t_i/\gamma_{M2}$
Verific Bolt she	ation o ear	of a co	nne	ction due to f	orces actin	ig on bolts		
e =	17	[mm]	Axia	al force eccentricit	y relative to th	e bolt axis		
Mo =	-0,38	[kN*m]	Rea	I bending momen	t			$M_0=N_{b1,Ed}*e$
F <sub>NSd</sub> = -	-11,00	[kN]	Con	nponent force in a	bolt due to inf	luence of the	longitudinal force	$F_{NSd} = N_{b1,Ed}/n$
F <sub>MSd</sub> =	-6,40	[kN]	Con	nponent force in a	bolt due to inf	luence of the	moment	$F_{\text{MSd}} = M_0 * x_{\text{max}} / \Sigma x_i^2$
$F_{x,Ed} = -$	-11,00	[kN]	Des	ign total force in a	a bolt on the di	rection x		$F_{x,Ed} = F_{NSd}$
$F_{z,Ed} =$	-6,40	[kN]	Des	ign total force in a	a bolt on the di	rection z		$F_{z,Ed} = F_{MSd}$
$F_{Ed} =$	12,73	[kN]	Res	ultant shear force	in a bolt			$F_{Ed} = \sqrt{(F_{x,Ed}^2 + F_{z,Ed}^2)}$
F <sub>Rdx</sub> =	82,56	[kN]	Effe	ctive design capa	city of a bolt o	n the directior	ιх	F <sub>Rdx</sub> =min(F <sub>bRd1x</sub> , F <sub>bRd2x</sub> )
F <sub>Rdz</sub> =	82,56	[kN]	Effe	ctive design capa	city of a bolt o	n the directior	ΊZ	$F_{Rdz}=min(F_{bRd1z}, F_{bRd2z})$
F <sub>x,Ed</sub>   ≤	F <sub>Rdx</sub>				-11,00  <	82,56	verified	(0,13)
F <sub>z,Ed</sub>   ≤	F <sub>Rdz</sub>				-6,40  <	82,56	verified	(0,08)
F <sub>Ed</sub> ≤ F <sub>vf</sub>	Rd				12,73 < 54	,29	verified	(0,23)
Verific <sub>β2</sub> =	ation o	of a se	ctio	n weakened	by opening	S		[Table 3.8]
A <sub>net</sub> =	11,2	23 [cr	n²]	Net cross-sectio	nal area			$A_{net} = A - d_0^* t_{f1}$
$N_{u,Rd} =$	252,	53 <b>[k</b>	N]	Design plastic re	esistance of the	e net section		$N_{u,Rd} = (\beta_2 * A_{net} * f_{u1}) / \gamma_{M2}$
$N_{\text{pl,Rd}} =$	303,	62 <b>[k</b>	N]	Design plastic re	esistance of the	e gross sectio	n	$N_{\text{pl,Rd}} = (0.9^* A^* f_{y1}) / \gamma_{M2}$
Nb1,Ed ≤	≦ <b>N</b> u,Rd				-22,00  <	252,53	verified	(0,09)
N <sub>b1,Ed</sub>   ≤	≦ N <sub>pl,Rd</sub>				-22,00  <	303,62	verified	(0,07)
Memb	er ver	ificatio	n - I	olock tearing				

 $A_{nt} =$ 2,68[cm²]Net area of the section in tension $A_{nv} =$ 6,44[cm²]Area of the section in shear $V_{effRd} =$ 148,34[kN]Design capacity of a section weakened by openings $V_{effRd} = 0.5*f_u*A_{nt}/\gamma_{M2} + (1/\sqrt{3})*f_y*A_{nv}/\gamma_{M0}$ 

		131
$ N_{b1,Ed}  \le V_{effRd}$	-22,00	< 148,34 verified (0,15)
Member 2		
Bolt capacit $F_{v,Rd} = 54$ ,	ties , 29 [kN] Shear resistance of the sha	ank of a single bolt $F_{v,Rd} = 0.6^* f_{ub}^* A_v^* m/\gamma_{M2}$
Bolt bearing o	n the member	
Direction x		
<b>k</b> <sub>1x</sub> = 2, 5	Coefficient for calculation of F	b,Rd k <sub>1x</sub> =min[2.8*(e <sub>2</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]
k <sub>1x</sub> > 0.0	2,50 > 0,00	verified
$ \alpha_{bx} = 1,00 $	Coefficient determined by bolt sp	acing $\alpha_{bx}=min[e_1/(3^*d_0), p_1/(3^*d_0)-0.25, f_{ub}/f_u, 1]$
α <sub>bx</sub> > 0.0	1,00 > 0,00	verified
$F_{b,Rd1x} = 82, 56$	[kN] Design capacity in the limit state o	f plastification of the opening wall $F_{b,Rd1x}=k_{1x}*\alpha_{bx}*f_u*d*t_i/\gamma_{M2}$
Direction z		
<b>k</b> <sub>1z</sub> = 2,	50 Coefficient for calculation of	$F_{b,Rd}   k_{1z} = min[2.8^{*}(e_{1}/d_{0})-1.7, 1.4^{*}(p_{1}/d_{0})-1.7, 2.5]$
k <sub>1z</sub> > 0.0	2,50 > 0,00	verified
$\alpha_{bz} = 1, 0$	Coefficient for calculation of F	b,Rd $\alpha_{bz} = \min[e_2/(3^*d_0), f_{ub}/f_u, 1]$
α <sub>bz</sub> > 0.0	1,00 > 0,0	0 verified
$F_{b,Rd1z} = 82, 5$	56 [kN] Bearing resistance of a single	bolt $F_{b,Rd1z}=k_{1z}*\alpha_{bz}*f_u*d*t_i/\gamma_{M2}$
Bolt bearing o	n the plate	
Direction x		
k <sub>1x</sub> = 2, 5	Coefficient for calculation of F	b,Rd k1=min[2.8*(e <sub>2</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]
k <sub>1x</sub> > 0.0	2,50 > 0,00	verified
$\alpha_{bx} = 1,00$	Coefficient determined by bolt sp	acing $\alpha_{bx}=\min[e_1/(3^*d_0), p_1/(3^*d_0)-0.25, f_{ub}/f_u, 1]$
α <sub>bx</sub> > 0.0	1,00 > 0,00	verified
$F_{b,Rd2x} = 82,56$	[kN] Design capacity in the limit state o	f plastification of the opening wall $F_{b,Rd2x}=k_1^*\alpha_b^*f_u^*d^*t_i/\gamma_{M2}$
Direction z		
k <sub>1z</sub> = 2,	50 Coefficient for calculation of	$F_{b,Rd}$ $k_{1z}=min[2.8^{*}(e_{1}/d_{0})-1.7, 1.4^{*}(p_{1}/d_{0})-1.7, 2.5]$
k <sub>1z</sub> > 0.0	2,50 > 0,00	verified
$\alpha_{bz} = 1, 0$	Coefficient for calculation of F	b,Rd α <sub>bz</sub> =min[e <sub>2</sub> /(3*d <sub>0</sub> ), f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]
α <sub>bz</sub> > 0.0	1,00 > 0,0	0 verified
$F_{b,Rd2z} = 82, 5$	56 [kN] Bearing resistance of a single	$F_{b,Rd2z}=k_{1z}^{*}\alpha_{bz}^{*}f_{u}^{*}d^{*}t_{i}/\gamma_{M2}$

ΣΧΕΔΙΑΣΜΟΣ ΜΕΤΑΛΛΙΚΟΥ ΣΤΕΓΑΣΤΡΟΥ ΚΕΡΚΙΔΑΣ ΓΗΠΕΔΟΥ

Verific Bolt sh	cation lear	of a	connection due to forces acting on bolts
e =	17	[mm]	Axial force eccentricity relative to the bolt axis
M0 =	-0,38	[kN*m ]	Real bending moment
F <sub>NSd</sub> =	_ 11,00	[kN]	Component force in a bolt due to influence of the longitudinal force
F <sub>MSd</sub> =	-6,40	[kN]	Component force in a bolt due to influence of the moment

e =	17 [mm] Axial force eccentricity relative to the bolt axis
	71 8 14

F <sub>MSd</sub> =	-6,40	[kN]	Component force in a bolt due to influence of the moment	$F_{MSd}=M_0*x_{max}/\Sigma x_i^2$							
F <sub>x,Ed</sub> =	_ 11,00	[kN]	Design total force in a bolt on the direction x	Design total force in a bolt on the direction x							
$F_{z,Ed} =$	-6,40	[kN]	Design total force in a bolt on the direction z		$F_{z,Ed} = F_{MSd}$						
F <sub>Ed</sub> =	12,73	[kN]	Resultant shear force in a bolt	$F_{Ed} = \sqrt{(F_{x,Ed}^2 + F_{z,Ed}^2)}$							
F <sub>Rdx</sub> =	82 <b>,</b> 56	[kN]	Effective design capacity of a bolt on the direction x	F <sub>Rdx</sub> =min(F <sub>bRd1x</sub> , F <sub>bRd2x</sub> )							
F <sub>Rdz</sub> =	82 <b>,</b> 56	[kN]	Effective design capacity of a bolt on the direction z	F <sub>Rdz</sub> =min(F <sub>bRd1z</sub> , F <sub>bRd2z</sub> )							
F <sub>x,Ed</sub>   ≤	≤ F <sub>Rdx</sub>		-11,00  < 82,56	verifie d	(0,13)						
F <sub>z,Ed</sub>   ≤	≤ F <sub>Rdz</sub>		-6,40  < 82,56	verifie d	(0,08)						
F <sub>Ed</sub> ≤ F	vRd		12,73 < 54,29	verifie d	(0,23)						

## Verification of a section weakened by openings

β2 <b>=</b>	0,65		Reduction coefficient		[Table 3.8]
A <sub>net</sub> =	11,23	[cm <sup>2</sup> ]	Net cross-sectional area	$A_{net} = A - d_0^* t_{f2}$	
$N_{u,Rd} = 2$	252,53	[kN]	Design plastic resistance of the net section		$N_{u,Rd} = (\beta_2 * A_{net} * f_{u2}) / \gamma_{M2}$
$N_{pl,Rd} = 3$	803,62	[kN]	Design plastic resistance of the gross section	on	$N_{pl,Rd} = (0.9^*A^*f_{y2})/\gamma_{M2}$
$ N_{b2,Ed}  \leq 1$	N <sub>u,Rd</sub>		-22,00  < 252,53	verified	(0,09)
$ N_{b2,Ed}  \leq 1$	<b>V</b> pl,Rd		-22,00  < 303,62	verified	(0,07)

#### Member verification - block tearing

2, 68 [cm<sup>2</sup>] Net area of the section in tension Ant =

6, 44 [cm<sup>2</sup>] Area of the section in shear Anv =

 $V_{effRd} = 148, 34$  [kN] Design capacity of a section weakened by openings

VeffRd=0.5\*fu\*Ant/γM2 + (1/√3)\*fy\*Anv/γM0

M0=Nb2,Ed\*e

 $F_{NSd} = N_{b2,Ed}/n$ 

						133
N <sub>b2,Ed</sub>   ≤	S V <sub>effRd</sub>		-22,00  < 148,3	34	verified	(0,15)
Mem	ber 3					
Bolt ca	apacities	5				
$F_{v,Rd} =$	54 <b>,</b> 29	[kN]	Shear resistance of the shank	of a single	bolt	$F_{v,Rd} = 0.6^* f_{ub}^* A_v^* m / \gamma_{M2}$
Bolt bea	aring on th	e membe	۶r			
Directior	ı x					
k <sub>1x</sub> =	2,50		Coefficient for calculation of F	b,Rd		k <sub>1x</sub> =min[2.8*(e <sub>2</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]
k <sub>1x</sub> > 0.0	)		2,50 > 0,00	verified		
$\alpha_{bx} =$	1,00	Coe	fficient determined by bolt spaci	ng	α <sub>bx</sub> =min[e <sub>1</sub>	/(3*d <sub>0</sub> ), p <sub>1</sub> /(3*d <sub>0</sub> )-0.25, f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]
α <sub>bx</sub> > 0.0	)		1,00 > 0,00		VE	rified
F <sub>b,Rd1x</sub> =	82,56 <b>[kN</b>	]Design c	apacity in the limit state of plasti	fication of t	he opening wall	F <sub>b,Rd1x</sub> =k <sub>1x</sub> *α <sub>bx</sub> *f <sub>u</sub> *d*t <sub>i</sub> /γ <sub>M2</sub>
Directior	۱Z					
k <sub>1z</sub> =	2,50	Coe	fficient for calculation of $F_{b,Rd}$		k <sub>1z</sub> =min[2.8*(	e1/d0)-1.7, 1.4*(p1/d0)-1.7, 2.5]
k <sub>1z</sub> > 0.0	)		2,50 > 0,00	verified		
α <sub>bz</sub> =	1,00	(	Coefficient for calculation of $F_{b,Rc}$	d		$\alpha_{bz}$ =min[e <sub>2</sub> /(3*d <sub>0</sub> ), f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]
$\alpha_{bz}$ > 0.0	)		1,00 > 0,00	V	erified	
F <sub>b,Rd1z</sub> =	82 <b>,</b> 56	[kN]	Bearing resistance of a single	bolt		$F_{b,Rd1z} = k_{1z}^* \alpha_{bz}^* f_u^* d^* t_i / \gamma_{M2}$
Bolt bea	aring on th	e plate				
Directior	ו x					
k <sub>1x</sub> =	2,50		Coefficient for calculation of F	b,Rd		k1=min[2.8*(e2/d0)-1.7, 2.5]
k <sub>1x</sub> > 0.0	)		2,50 > 0,00	verified		
α <sub>bx</sub> =	1,00	Coe	fficient determined by bolt spaci	ng	α <sub>bx</sub> =min[e <sub>1</sub>	/(3*d₀), p1/(3*d₀)-0.25, fub/fu, 1]
α <sub>bx</sub> > 0.0	)		1,00 > 0,00		VE	rified
F <sub>b,Rd2x</sub> =	82,56 <b>[kN</b>	]Design c	apacity in the limit state of plasti	fication of t	he opening wall	$F_{b,Rd2x}=k_1^*\alpha_b^*f_u^*d^*t_i/\gamma_{M2}$
Directior	۱Z					
k <sub>1z</sub> =	2,50	Coe	fficient for calculation of $F_{b,Rd}$		k <sub>1z</sub> =min[2.8*(	e <sub>1</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 1.4*(p <sub>1</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]
k <sub>1z</sub> > 0.0	)		2,50 > 0,00	verified		
α <sub>bz</sub> =	1,00	(	Coefficient for calculation of $F_{b,Rc}$	d		α <sub>bz</sub> =min[e <sub>2</sub> /(3*d <sub>0</sub> ), f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]
α <sub>bz</sub> > 0.0	)		1,00 > 0,00	V	erified	
F <sub>b,Rd2z</sub> =	82,56	[kN]	Bearing resistance of a single	bolt		$F_{b,Rd2z} = k_{1z}^* \alpha_{bz}^* f_u^* d^* t_i / \gamma_{M2}$

# Verification of a connection due to forces acting on bolts **Bolt shear**

e =	17	[mm]	Axial force eccentricity relative to the bolt axis	S					
Mo =	-0,38	[kN*m]	Real bending moment		$M_0=N_{b3,Ed}*e$				
F <sub>NSd</sub> =	-11,00	[kN]	Component force in a bolt due to influence of	the longitudinal force	$F_{NSd} = N_{b3,Ed}/n$				
F <sub>MSd</sub> =	-6,40	[kN]	Component force in a bolt due to influence of	the moment	$F_{MSd} = M_0 * x_{max} / \Sigma x_i^2$				
$F_{x,Ed} =$	-11,00	[kN]	Design total force in a bolt on the direction x		$F_{x,Ed}=F_{NSd}$				
$F_{z,Ed} =$	-6,40	[kN]	Design total force in a bolt on the direction z		$F_{z,Ed} = F_{MSd}$				
$F_{Ed} =$	12,73	[kN]	Resultant shear force in a bolt		$F_{Ed} = \sqrt{(F_{x,Ed}^2 + F_{z,Ed}^2)}$				
F <sub>Rdx</sub> =	82,56	[kN]	Effective design capacity of a bolt on the dire	Effective design capacity of a bolt on the direction x					
F <sub>Rdz</sub> =	82,56	[kN]	Effective design capacity of a bolt on the dire	ction z	$F_{Rdz}=min(F_{bRd1z}, F_{bRd2z})$				
F <sub>x,Ed</sub>   ≤	F <sub>Rdx</sub>		-11,00  < 82,56	verified	(0,13)				
F <sub>z,Ed</sub>   ≤	F <sub>Rdz</sub>		-6,40  < 82,56	verified	(0,08)				
$F_{Ed} \leq F_{ed}$	vRd		(0,23)						

## Verification of a section weakened by openings

β2 <b>=</b>	0,65		Reduction coefficient		[Table 3.8]
A <sub>net</sub> =	11,23	[cm <sup>2</sup> ]	Net cross-sectional area	$A_{net} = A - d_0^* t_{f3}$	
$N_{u,Rd} =$	252,53	[kN]	Design plastic resistance of the net section	$N_{u,Rd} = (\beta_2 * A_{net} * f_{u3}) / \gamma_{M2}$	
$N_{\text{pl,Rd}} =$	303,62	[kN]	Design plastic resistance of the gross sectio	$N_{pl,Rd} = (0.9^*A^*f_{y3})/\gamma_{M2}$	
$ N_{b3,Ed}  \leq$	$N_{\text{u,Rd}}$		-22,00  < 252,53	verified	(0,09)
Nb3,Ed ≤	$\mathbf{N}_{pl,Rd}$		-22,00  < 303,62	verified	(0,07)

## Member verification - block tearing

A <sub>nt</sub> =	2,68	[cm <sup>2</sup> ]	Net area of the section in tension	
A <sub>nv</sub> =	6,44	[cm <sup>2</sup> ]	Area of the section in shear	
$V_{effRd} = 1$	48,34	[kN]	Design capacity of a section weakened by openings $V_{effRd}=0.5*f_u*A_{nt}/\gamma_{M2} + (1/\sqrt{3})*f_y*A_{nt}/\gamma_{M2}$	A <sub>nv</sub> /γ <sub>M0</sub>
$ N_{b3,Ed}  \leq$	VeffRd		-22,00  < 148,34 verified (1	0,15)

## Member 4

## **Bolt capacities**

F <sub>v,Rd</sub> =	54,29	[kN]	Shear resistance of the shank of a single bolt	F <sub>v,Rd</sub> = 0.6*f <sub>ub</sub> *A <sub>v</sub> *m/γ <sub>M2</sub>
---------------------	-------	------	--	--

### Bolt bearing on the member

Directior	пх			
k <sub>1x</sub> =	2,50	Coefficient for calculation of $F_{b,Rd}$	k	<sub>1x</sub> =min[2.8*(e <sub>2</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]
k <sub>1x</sub> > 0.0		2,50 > 0,00	verified	
α <sub>bx</sub> =	1,00	Coefficient determined by bolt spacing	α <sub>bx</sub> =min[e <sub>1</sub> /(3*0	do), p1/(3*do)-0.25, fub/fu, 1]
$\alpha_{bx} > 0.0$	)	1,00 > 0,00	verified	
F <sub>b,Rd1x</sub> =	82,56 <b>[kN] C</b>	Design capacity in the limit state of plas	stification of the opening wall	F <sub>b,Rd1x</sub> =k <sub>1x</sub> *α <sub>bx</sub> *f <sub>u</sub> *d*ti/γ <sub>M2</sub>
Directior	١z			
k <sub>1z</sub> =	2,50	Coefficient for calculation of $F_{b,\text{Rd}}$	k <sub>1z</sub> =min[2.8*(e <sub>1</sub> /d	0)-1.7, 1.4*(p <sub>1</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]
k <sub>1z</sub> > 0.0		2,50 > 0,00	verified	
$\alpha_{bz}$ =	1,00	Coefficient for calculation of $F_{b,Rd}$		$\alpha_{bz}$ =min[e <sub>2</sub> /(3*d <sub>0</sub> ), f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]
$\alpha_{bz} > 0.0$	)	1,00 > 0,00	verified	
F <sub>b,Rd1z</sub> =	82,56 <b>[kN]</b>	Bearing resistance of a single bolt		$F_{b,Rd1z} = k_{1z}^* \alpha_{bz}^* f_u^* d^* t_i / \gamma_{M2}$
Bolt bea	aring on the plat	te		
Directior	ı x			
k <sub>1x</sub> =	2,50	Coefficient for calculation of $F_{b,Rd}$	k	a1=min[2.8*(e2/d0)-1.7, 2.5]
k <sub>1x</sub> > 0.0		2,50 > 0,00	verified	
α <sub>bx</sub> =	1,00	Coefficient determined by bolt spacing	α <sub>bx</sub> =min[e <sub>1</sub> /(3*0	do), p1/(3*do)-0.25, fub/fu, 1]
α <sub>bx</sub> > 0.0	)	1,00 > 0,00	verified	
F <sub>b,Rd2x</sub> =	82,56 <b>[kN] C</b>	Design capacity in the limit state of plas	stification of the opening wall	$F_{b,Rd2x}=k_1*\alpha_b*f_u*d*t_i/\gamma_{M2}$
Directior	١z			
k <sub>1z</sub> =	2,50	Coefficient for calculation of $F_{b,\text{Rd}}$	k <sub>1z</sub> =min[2.8*(e <sub>1</sub> /d	0)-1.7, 1.4*(p <sub>1</sub> /d <sub>0</sub> )-1.7, 2.5]
k <sub>1z</sub> > 0.0		2,50 > 0,00	verified	
α <sub>bz</sub> =	1,00	Coefficient for calculation of $F_{b,\text{Rd}}$		α <sub>bz</sub> =min[e <sub>2</sub> /(3*d <sub>0</sub> ), f <sub>ub</sub> /f <sub>u</sub> , 1]
$\alpha_{bz} > 0.0$	)	1,00 > 0,00	verified	
$F_{b,Rd2z} =$	82,56 <b>[kN]</b>	Bearing resistance of a single bolt		$F_{b,Rd2z}=k_{1z}^*\alpha_{bz}^*f_u^*d^*t_i/\gamma_{M2}$
Verific Bolt she	ation of a co ear	nnection due to forces acting	on bolts	
e =	17 [mm] Ax	ial force eccentricity relative to the bol	t axis	
Mo =	−0 <b>,</b> 38 <mark>[kN*m</mark> R€	eal bending moment		$M_0{=}N_{\text{b4,Ed}}{}^{*}e$
F <sub>NSd</sub> =	_ [kN] Co	omponent force in a bolt due to influen	ce of the longitudinal force	$F_{\text{NSd}} = N_{\text{b4,Ed}}/n$

e =	17	[mm]	Axial	force ecc	entricity	relative to	the bol	t axis				
	11,00											
F <sub>MSd</sub> =	-6,40	[kN]	Com	ponent fo	rce in a b	oolt due to	influend	ce of the	e moment			$F_{MSd}=M_0*x_{max}/\Sigma x_i^2$
$F_{x,Ed} =$	_ 11,00	[kN]	Desi	gn total fo	rce in a l	bolt on the	directic	on x				$F_{x,Ed} = F_{NSd}$
$F_{z,Ed} =$	-6,40	[kN]	Desi	gn total fo	rce in a b	bolt on the	directio	on z				$F_{z,Ed} = F_{MSd}$
F <sub>Ed</sub> =	12,73	[kN]	Resu	iltant shea	ar force in	n a bolt						$F_{Ed} = \sqrt{(F_{x,Ed}^2 + F_{z,Ed}^2)}$
F <sub>Rdx</sub> =	82 <b>,</b> 56	[kN]	Effec	tive desig	n capaci	ity of a bolt	on the	directic	on x			F <sub>Rdx</sub> =min(F <sub>bRd1x</sub> , F <sub>bRd2x</sub> )
F <sub>Rdz</sub> =	82,56	[kN]	Effec	tive desig	n capaci	ity of a bolt	on the	directic	on z			F <sub>Rdz</sub> =min(F <sub>bRd1z</sub> , F <sub>bRd2z</sub> )
F <sub>x,Ed</sub>   ≤	$F_{Rdx}$					-11,00	< 82	2,56		, (	verifie d	(0,13)
F <sub>z,Ed</sub>   ≤	$F_{Rdz}$					-6,40	< 82,	56		N (	verifie d	(0,08)
F <sub>Ed</sub> ≤ F <sub>v</sub>	/Rd					12,73 <	54,29	)		, (	verifie d	(0,23)
Verific	cation	of a	sect	ion wea	Ikened	l by ope	nings					
β2 <b>=</b>	0,6	5		Reductio	n coeffic	cient						[Table 3.8]
A <sub>net</sub> =	11,2	3 <b>[c</b>	:m²]	Net cros	s-section	al area						$A_{net} = A - d_0^* t_{f4}$
$N_{u,Rd} =$	252 <b>,</b> 5	3 <b>[</b>	kN]	Design p	lastic res	sistance of	the net	t sectior	ı			$N_{u,Rd} = (\beta_2 * A_{net} * f_{u4}) / \gamma_{M2}$
$N_{\text{pl,Rd}} =$	303,6	2	kN]	Design p	lastic res	sistance of	the gro	oss sect	ion			$N_{pl,Rd} = (0.9^*A^*f_{y4})/\gamma_{M2}$
Nb4,Ed	≤ N <sub>u,Rd</sub>				I	-22,00	< 252	,53	verified			(0,09)
N <sub>b4,Ed</sub>	≤ N <sub>pl,Rd</sub>				I	-22,00	< 303	,62	verified			(0,07)
Memt A <sub>nt</sub> =	Member verification - block tearing Art = 2,68 [cm <sup>2</sup> ] Net area of the section in tension											
A <sub>nv</sub> =	6,44	[cm <sup>2</sup> ]	Area	of the sec	tion in sh	near						

$V_{effRd} = 148, 34$ [kN] Design capacity of	of a section v	veakened by opening	gs	$V_{effRd} = 0.5*f_u*A_{nt}/\gamma_{M2} + (1/\sqrt{3})*f_y*A_{nv}/\gamma_{M0}$
$ N_{b4,Ed}  \leq V_{effRd}$	-22,00	< 148,34	verified	(0,15)

**Connection conforms to the code** Ratio 0,23