

Instrukcja Obsługi WYNIKI ANALIZY







SPIS TREŚCI

- I. ULEPSZONY INTERFEJS SCADA Pro
- II. OPIS INTERFEJSU SCADA Pro
- 1. Wyniki Deformacji





I. OPIS SZCZEGÓŁOWY INTERFEJSU SCADA Pro

W SCADA Pro 17 komendy pogrupowane sa w 11 ZAKŁADEK:

1. Wyniki analizy

	Podstawy	Modelowanie	Wido	k Nai	zędzia	Płyty	Obciążenia	a Analiza	Wyniki a	nalizy F	Proj
	Model		*		1.	~	6		ш?	12	
Komb	inacje '		D	eformacje	Animacje	Wykresy 2D	Numeracja	Edytuj Właściwości *	Właściwości obciążeń	Stress Failur Criterion	re
		Wyniki Deforma	icji					Różne			

Podstawy Modelowanie Widok Narzędzia Płyty Obciążenia Analiza Wyniki analizy Projektowanie elementów Rysunki Dodatki Optymalizacja

Ósma zakładka o nazwie Wyniki analizy zawiera 2 grupy poleceń:

- Wykresy i deformacje
- Różne

Wyniki analizy – moduł służy do wyświetlania przez użytkownika sił wewnętrznych, wykresów (M, V, N) oraz deformacji modelu dla poszczególnych przypadków obciązeń oraz kombinacji.





	1.1 Wykresy / Deforma	acje	
Combinacje	Model Kombinacje ' pozwala na wyświetlenie deforma Umożliwia też otrzymanie wykres	Deformacje Animacje acji konstrukcji dla każdego z prz sów sił wewnętrznych M, V, N c	Polecenie <mark>Wykresy i deformacje</mark> zypadków obciążeń i kombinacji. dla każdego z elementów.
	Kombinacje: wybierz polecenie i wybierz plik zawierający kombina Load Combinations Load Load Combinations Select Calculation OK Cancel OK Cancel Aby zobacz deformacji, wyb Obliczenia.	Kombinacje i w zależności od w acje. W oknie dialogowym: default.cmb EC-8_Greek Dynamic (2).cmb EC-8_Greek Dynamic (2).cmb EC-8_Greek Dynamic (3).cmb EC-8_Greek Avελαστική ME (1).cmb EC-8_Greek Avελαστική XΩΡΙΣ (0).cmb EC-8_Greek Aveλαστική XΩΡΙ	 wyników które chcesz otrzymać, Wybierz kombinacje z listy zawierającej wszystkie dostępne kombinacje dla przeprowadzonych analiz. Obliczenia zostaną przeprowadzone automatycznie, lub w którym się znajduje i kliknij ń własnych, wybierz kombinacje
Deformed	Lista: Zawiera Model i Wykresy/ Model Model Wykresy/Kontury naprężeń Wybierz "Model" lub "Wykresy/M Polecenia pogrupowane są w załe Model + Deformacje Animacje + W Wybierz wielkość	'Mapy naprężeń: Mapy naprężeń": eżności od wyboru: /ykresy – Mapy naprężeń +	×
	Elementy linic V Siły wewnętrzne V Mz V Przy	padek ot \checkmark 1 \checkmark Element 3D \checkmark 1: 10	Wybierz yb.wszystł Wyczyść OK Raport



Wybierz z ponizszej rozwijanej listy: Przypadek obciążenia Kombinacja Watości własne Pushover co powoduje deformację, a następnie konkretny Load Case No: 1 Sen:7 Lc=1 Load Case No: 3 Sen:7 Lc=2 Load Case No: 3 Sen:7 Lc=3 Load Case No: 5 Sen:7 Lc=4 Load Case No: 5 Sen:7 Lc=2 Load Case No: 5 Sen:7 Lc=2 Load Case No: 5 Sen:7 Lc=4 Load Case No: 5 Sen:7 Lc=2 Load Case No: 5 Sen:7 Lc=2 Read Case No: 5 Sen:7 Lc=2 Load Case No: 5 Sen:7 Lc=4 Load Case No: 5 Sen:7 Lc=2 Load Case No: 5 Sen:7 Lc=2 Przypadek. Krok animacji, aby lepiej dostosować wizualizację Przycisk Video pozwala na stworzenie krótkiego filmu z aminacją przedstawiającego deformacje konstrukcji.
Przypadek obciążenia Kombinacja Wartości własne Pushover CO powoduje deformację, a następnie konkretny CO powoduje deformację, a następnie konkretny Ioad Case No:1 Sen:7 Lo=1 Load Case No:2 Sen:7 Lo=2 Load Case No:3 Sen:7 Lo=3 Load Case No:3 Sen:7 Lo=3 Load Case No:5 Sen:7 Lo=5 przypadek. Ioad Case No:5 Sen:7 Lo=5 Ioad Case No:6 Sen:7 Lo=5 przypadek. Ioad Case No:6 Sen:7 Lo=6 Aktywuj Gradient koloru Gradient koloru , modyfikuj Powiększ. Krok animacji, aby lepiej dostosować wizualizację Przycisk Video pozwala na stworzenie krótkiego filmu z aminacją przedstawiającego deformacja konstrukcji.
powoduje deformację, a następnie konkretny Load Case No:1 Sen:7 Lo=1 Load Case No:2 Sen:7 Lo=3 Load Case No:3 Sen:7 Lo=3 Load Case No:5 Sen:7 Lo=5 przypadek. Aktywuj ✓ Gradient koloru , modyfikuj Powiększ. Krok animacji, aby lepiej dostosować wizualizację Przycisk Video pozwala na stworzenie krótkieg filmu z aminacją przedstawiającego deformacj konstrukcji.
Aktywuj Gradient koloru , modyfikuj Powiększ. Krok animacji, aby lepiej dostosować wizualizacje Przycisk Video pozwala na stworzenie krótkieg filmu z aminacją przedstawiającego deformacj konstrukcji.
Przycisk Video pozwala na stworzenie krótkieg filmu z aminacją przedstawiającego deformacj konstrukcji.
0.0440 0.0391 0.0342 0.0294 0.0294 0.0196 0.0147 0.00980



- Okno Deformacji modelu pozostaje na ekranie umożliwiając wybranie kolejnych parametrów dla których mają zostać wyświetlone deformacje. Kliknij Anuluj aby zamknąć okno.
- Deformacje wyświetlają się w zależności od wybranego pliku .cmb.
- Sprawdzenie deformacji modelu pozwala na zrozumienie pracy konstrukcji i ocenę czy (i gdzie) występują ewentualne błędy w modelu, prowadzące do nieuzasadnionego zachowania konstrukcji.
- Dla obciążeń od kombinacji statycznych nie ma możliwości wyświetlenia postaci drgań własnych.
- Dla scenariuszy analizy statycznej możemy wyświetlić deformacje dla każdego z przypadków obciążeń oraz kombinacji..

Deformed Model	Y Aby otrzymać kształt postaci drgań własnych
Eigenvalues v	scenariusz dynamiczny), wybierz plik kombinacji analizy dynamicznej.
	Wybierz Postacie drgań własnych , odpowiedni scenariusz, typ oraz numer postaci własnej drgań.
Scenery Type of Dynamic	Na pasku stanu sprawdź (podwójne kliknięcie, niebieski=aktywny, szary=nieaktywny) sposób wyświetlania deformacji modelu.
EC8 Dynamic Dynamic Eigenvalues 3	MATH DEFOR PHYS-MATH PHYS-DFRM TRAN-MATH TRAN-DFRM
Color Gradient	
Magnification 10 m OK	
Direction Animation Step	
+ 10 Cancel	
AVI	



Model + Animacja:

Przycisk polecenia Animacja aktywuje i deaktywuje animację deformacji konstrukcji zależnej od wprowadzonych danych w oknie dialogowym Deformacja modelu.





Wybierz Elementy 2D, aby wyświetlić 6 sił wewnętrznych. Również najeżdżając myszką na poszczególny element i wybierając go, można zobaczyć wartości naprężeń wzdłuż elementu.







0	.41	0.82			2.70	3.11	3.36	3.48	3.48	3.36	3.11	2.70	2.14	1.46	0.82	0.41	sxxa
U	.10	0.45	0.78	1.03						1.38			1.03	0.78	6.45	0.10	
<u>o</u>	04	0.10	0.05	-0.06	-0.20	-0.40	-0.52	-0.57	-0.57	-0.52	-0.40	-0.24	-0.06	0.08	0.10	0.04	
-0	.03	-0.25	-0.71	-1.29	-1.82	-2.23	-2.50	-2.63	-2.63	-2.50	-2.23	-1.82	-1.29	-0.71	-0.25	-0.03	
-0	.13	-0.75	-1.85	-2.92	-3.76	-4.34	-4.71		-4,88	-4,71		-3.76	-3.92	-1.85	-0.78	-0.13	
-0	.45	-1.90	-3,80	-5.27		-6.85	-7.23	-7.41	-7.41	-7.23	-6.85			-3.86	-1.90	-0.45	
-1	.16	-5.14	-7.28	-8.53	-9.30	-9.79	-10.08	-10.21	10.21	-10.08	-9.79	-9.30	-8.53	-7.28		-1.16	
	.24	11.11	12.06	-12.56	-12.87	-13.07	-13.18	-13.24	-13.24	-13.18	-13.07	-12.87	-12.56	-12.06	-11.11	-9.24	

Można również wyświetlić linie naprężeń.

	1.62 1.62 1.62	SXX(kN/r
	1.62 1.62 1.62 1.62 1.62 1.62 1.62 1.62 1.62 1.62 1.62	1.6
	-0.23 -0.23	-0.
	-0,23 -2,09	-2.
	-0.23 -2.09 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -3.95 -2.5	o93.
	2.09.3.365 5.881 7.66 67.66 7.66 7.66 7.66 7.66 7.66 5.881 -2.09.3.35 5.881 7.66 67.66 7.62 9.52 9.52 9.52 9.52 9.52 9.52 9.52 7.766 5.	95 3.95-2.09 813.95
	3.95 5.51 7.66 9.52 9.52 5.851 7.66 9.52 9.52 9.53 5.851 7.66 9.52 1138 1138 1138 1138 1138 1138 1138 113	66 <u>-5 81</u> <u>7.66 -5.81</u> 52 -7.66 -9.
	9,52 ^{5,52} -11/38 ⁵ -11 Select Magnitude	38-9.52 × -1
20-0	Plate Element > Internal Forces > 000 > Load Case > 1 > 30 Member 1: 10 Pick Select All Clear All	77 Report - 15
ONOM	35.2 .614 0.0 LIMITS COL LOGNITUDINAL PHYSICAL	BAR VALU

• ZMIANY TEMPERATURY:

😕 Co więcej,

_

dla elementów płytowych (powłok) wprowadzono obciążenie równomiernymi zmianami temperatury i/lub obciążenie liniowymi zmianami temperatury.

Równomierne zmiany temperatury powodują deformacje elementu w płaszczyźnie, podczas gdy

ZMIANY TEMPERATURY







Naciśnij przycisk a w oknie dialogowym wybierz z pierwszej listy typ elementów dla których mają zostać wyświetlone wykresy z drugiej listy: Member Selection × Wszystkie wartości: aby wyświetlić wykresy bez \sim All Members All Values ustalonych wartości granicznych Value Range • Min-Max: aby wyświetlić wykresy tylko dla 0 0 From То minimalnymi i maksymalnymi pozycji z wartościami 🔀 Display based on sign 63 • Zakres wartości: aby wyświetlić wykresy tylko Cancel OK dla pozycji dla których wartości znajdują się w określonym zakresie. ?? możliwe jest jedynie wyświetlenie wartości. Dla Elementów płytowych 🥦 Dodano opcję wyświetl na podstawie znaku. Aktywacja jej pozwala na wyświetlenie dwóch różnych kolorów (jednego dla wartości dodatniej, drugiego ujemnej). MYY(kNm/m) 1.00 0.000 -1.00 🔺 Opcja ta jest aktywna dla wszystkich rozmiarów i elementów (liniowych i płytowych)

PRZYKŁAD:

Dla wartości momentu zginającego Myy w przedziale 0.1 do 3.0 program rysuje następującą mapę:

×						
Wszystkie wartości $$						
Do 0						
Wyświetlacz oparty na znak						
Anului						





Część płyty gdzie wartości są mniejsze lub równe 0.1KNm / m zaznaczone są na czerwono. Wartości zbliżone do 3KNm / m określone są kolorem niebieskim. Bez użycia filtra wykres wygląda następująco:



Pasek kolorów zawsze ma taką samą gradację kolorów, od koloru czerwonego do niebieskiego (czerwony, zielony, niebieski- RGB).

RAPORT: dotyczy zbrojenia elementów powierzchniowych.

Wybierz wielkość		×
Elementy płyi 🗸 As 🗸 🗸	✓ Przypadek ot ✓ 1	✓ Element 3D ∨ 1: 10 Wybierz yb.wszystł Wyczyść OK Raport
Kombinacje '	óra óra ół Deformacje Animacje	Wykresy Numeracja 2D Właściwości – Obciążeń Criterion
Wyniki Deforma	icji	Różne

Poprzez wybór polecenia, wyświetla się dla każdego elementu powierzchniowego:

- najniekorzystniejsze As,
- odpowiadająca mu kombinację
- > odpowiadające mu wartości sił wewnętrznych.



Calc_	_As.txt - No	tepad View Help					
Name	Comb.	As(cm2/m)	Mx(kNm/m)	My(kNm/m)	Mxy(kNm/m)	Nx(kN)	Ny(kN)
1	1	0.002	-10.786	-4.891	-8.110	0.206	-2.309
2	-1	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
3	-1	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
4	-1	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
5	-1	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
6	-1	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
7	-1	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
8	-1	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
9	1	0.004	-30,956	-1.791	-10,160	0.408	-2.291
10	1	0.002	-31,269	-4.649	-17,166	0.226	-6.865
11	1	0.001	-33,164	-5,198	-24.971	0.050	-11.454
12	1	0 001	-37 101	-3 219	-33 757	-0 123	-16 095
13	1	0.002	-44.058	2,105	-42.549	-0.392	-20.869
14	1	0 005	-56 334	12 /25	-49 352	-0.952	-25,856
15	1	0.003	-78,067	29.631	-48,256	-2.570	-30,990
16	1	0 788	-101 377	42 971	-24 980	-5 555	-35 047
17	1	0.008	-49,163	-0.141	-10.513	0.732	-2.336
18	1	0.004	-50.587	-0.714	-15.894	0.390	-7.018
19	1	0.000	-53,798	-0.373	-21.803	0.010	-11.740
20	1	0.002	-59,536	1.347	-28.024	-0.357	-16.522
21	1	0 005	-68 643	4 768	-33 109	-0 927	-21 354
22	1	0.010	-82,176	9.588	-34,696	-1.930	-26,161
23	1	0 082	-100 042	12 975	-28 847	-3 642	-30 662
24	1	0.033	-116,152	0.647	-11.913	-6.029	-34.782
25	1	0.011	-65,003	0.798	-9.646	1,069	-2.359
26	1	0.005	-67,274	1,692	-13.621	0.513	-7.103
27	1	0.000	-71 201	2 /19	-17 671	-0.029	-11 886
20	1	0.000	-77 645	3 2/5	-21 /82	-0.645	-16 688
20	1	0.004	-86 696	3 967	-23 682	-1.462	-21 461
20	1	0.000	-98 /19	3 311	-22.557	-2 635	-26 109
21	1	0.014	111 502	2 161	16 244	4 364	20.100
33	1	0.023	-122 655	-10 099	-10.344	-6.290	-34 746
22	1	0.011	-122.033	-19,900	7 055	1 251	- 54.740
20	1	0.018	-78.002	2,071	-7.900	0.500	-2.305
54	1	0.057	-00.725	2.9/1	-10.752	0.399	-/.129

The local axes of the plate and the corresponding intensive forces are shown in the figure below.

Osie lokalne w elemencie płytowych odpowiadające siłom wenętrznym pokazanao na rysunku **WYJAŚNIENIE:** niżej.



Wyjaśnienie dotyczące konwencji znaków i zbrojenia dla elementów płytowych:



Dotyczące sił przekrojowych:



Siły odnoszą się do układu lokalnego elementu, który jest pokazany i umieszczony w spisie w pliku out.

Uwaga na konwencję znaków w przypadku momentów zginających:

- Mxx jest momentem względem lokalnej osi y.
- Myy jest momentem względem lokalnej osi x.

PRZYKŁAD:

 \int

Dla lepszego zrozumienia przedstawiono przykład wspornika:



- Lokalna oś x pokrywa się z rzymską X.

W związku z tym w pliku wyjściowym spodziewamy się dużych wartości momentów <u>względem</u> osi y czyli momentów **Mxx**.

Przechodzimy do wyników i wyświetlamy momenty Mxx:



Odpowiadające momenty Myy są znacznie mniejsze:





1 Dotyczące zbrojenia:

Góra płyty jest punktem START lokalnej osi z.
 Dla wspornika oczekujemy zobaczyć więcej zbrojenia górnego.
 – UWAGA – Wybieramy opcję z górne a <u>nie x górne</u>.



Podsumowując zbrojenie:

- odnosi się do Rzymskich liter,
- kierunek zbrojenia jest **prostopadły** do danej osi.







Wyświetlanie numerowania: aby wyświetlić informacje takie jak numerowanie, stopnie swobody, zwolnienia elementów, RLC (rigid link constraint) itp., naciśnij polecenie a w oknie dialogowym:



Wyświetl						×
Materiał Beto	n	✓ Belki		~	odai do listv Vvczvść	ć liste
Typ C8/	10	× 1D1-0	41/60 - B-3d 52 - L:I	Belka betor	10wa	~
Typ B-30	1	1 D2 - 0 1 D3 - 0	30/60 - B-3d 53 - L:1 40/60 - B-3d 54 - L:1	Belka betor Belka betor	nowa	
Rodzaj Belk	a	1 D4 - 0 1 D5 - 0	40/60 - B-3d 55 - L:1 40/60 - B-3d 56 - L:1	Belka betor Belka betor	nowa	
Warstwa Linie	e okregi	1D6-0	40/60 - B-3d 57 - L: 30/60 - B-3d 58 - L:	Belka betor Belka betor	nowa	
Preferencie Prze	krój	1D8-0	40/60 - B-3d 59 - L:I	Belka betor Belka betor	lowa	
		1 D10 - C	35/60 - B-3d 61 - L	:Belka beto Belka beto	nowa	
Kolor		1 D12-0	35/60 - B-3d 63 - L	:Belka beto Belka beto	nowa	
Zaznacz		1 D14 - 0	45/60 - B-3d 65 - L	:Belka beto :Belka beto	nowa	
Brak		1 D16-0	25/60 - B-3d 66 - L 25/60 - B-3d 67 - L	Belka beto: Belka beto:	onowa	
00	J Do K	irok 1 D17-0	40/60 - B-3d 68 - L 40/60 - B-3d 69 - L	:Belka beto :Belka beto	onowa onowa	~
Limity V	0	Wyświe	tl			_
Dodaj przez filtı (-) Us	uń przez filtr vnuluj Opcju	OK Nur	ner Brak		~	1
 Jedną z grup Vastępnie, wybier Wyświetl 	z informację którą c	hcesz wyświetli	y. ć z listy Wyświ	etl:		
Numer Pole	ścinania Asy	~				
Zaznacz Numerow	vanie, aby wyświetlic	ć numerowanie	wybranych ele	ementóv	V.	
Pole scinarila Asy	Pole scinania Asy Brak	~				
Sztywne odsunięcie dz	Przekrój					
Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu	Obszar A					
Zwolnienia elementu Długość	Obszar A Obszar Ak Pole ścinania Asy					
Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu Długość X-Współrzędna Y-Współrzędna Z-Współrzędna	Obszar A Obszar Ak Pole ścinania Asy Pole ścinania Asy Pole ścinania Asz Momert bezwładności k					
Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu Długość X-Współrzędna Y-Współrzędna Z-Współrzędna Stopnie swobody	Obszar A Obszar A Obszar A Pole ścinania Asy Pole ścinania Asy Moment bezwładności lx Moment bezwładności lz Kąt osi głównych b					
Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu Długość X-Współrzędna Z-Współrzędna Z-Współrzędna Stopnie swobody Stały skok Dx Stały skok Dx	Obszar A Obszar A Obszar Ak Pole ścinania Asy Pole ścinania Asy Pole ścinania Asz Moment bezwładności lw Moment bezwładności z Kąt osi głównych b Moduł Younga E Moduł sprężystości przy t Granz A	ścinaniu G				
Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu Długość X-Współrzędna Z-Współrzędna Z-Współrzędna Stopnie swobody Stały skok Dx Stały skok Dz Stały skok Rz Stały skok Rz	Obszar A Obszar A Obszar A Obszar Ak Pole ścinania Asy Pole ścinania Asz Moment bezwładności lx Moment bezwładności lz Kąt osi głównych b Moduł Younga E Moduł Younga E Woduł Younga E Woduł Younga E Woduł yrozystości przy Giężar e Współczynnik rozszerzal Współczynnik podłoża h	ścinaniu G ności temicznej ś				
Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu Długość X-Współrzędna Z-Współrzędna Z-Współrzędna Stopnie swobody Stały skok Dx Stały skok Dy Stały skok Dy Stały skok Dz Stały skok Rz	Obszar A Obszar A Obszar Ak Pole ścinania Asy Pole ścinania Asz Moment bezwładności k Moment bezwładności k Moment bezwładności z Kąt osi głównych b Moduł Younga E Moduł sprężystości przy Ciężar e Współczynnik rozszerzal Współczynnik podłoża k Sztywne odsunięcie dx	ścinaniu G ności temicznej (s				
Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu Długość X-Współrzędna Z-Współrzędna Z-Współrzędna Stopnie swobody Stały skok Dx Stały skok Dz Stały skok Rz Stały skok Rz Stały skok Rz Stały skok Rz	Obszar A Obszar A Obszar A Obszar Ak Pole ścinania Asy Moment bezwładności lx Moment bezwładności lz Moduł Sprzysłości przy 6 Odzł sprzysłości przy Gężar e Współczynnik rozszerzał Współczynnik podłoża k Sztywne odsunięcie dx Sztywne odsunięcie dz	ścinaniu G ności temicznej s				
Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu Długość X-Współrzędna Z-Współrzędna Z-Współrzędna Stopnie swobody Stały skok Dx Stały skok Dx Stały skok Dz Stały skok Dz Stały skok Ry Stały skok Ry Stały skok Rz Wymuszone połączenie sztywn Grubość (cm) Ex (GPa)	Obszar A Obszar A Obszar A Obszar Ak Pole ścinania Asy Pole ścinania Asy Pole ścinania Asz Moment bezwładności k Moment bezwładności k Moment bezwładności t Kąt osi głównych b Moduł Younga E Moduł sprężystości przy Ciężar e Współczynnik rozszerzal Współczynnik podłoża k Sztywne odsunięcie dy Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu	ścinaniu G ności temicznej ś				
Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu Długość X-Współrzędna Z-Współrzędna Z-Współrzędna Stopnie swobody Stały skok Dx Stały skok Dz Stały skok Dz Stały skok Rz Stały skok Rz Stały skok Rz Grubość (cm) Exx (GPa) Gry (GPa) Gry (GPa) Gry (GPa)	Obszar A Obszar A Obszar A Obszar A Obszar A Pole ścinania Asy Noment bezwładności lz Moment bezwładności lz Kąt osi głównych b Moduł Younga E Moduł sprężystości przy t Ciężar e Współczynnik rozszerzal Współczynnik rozszerzal Vspółczynnik rozszerzal Sztywne odsunięcie dx Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu Długość VtMer ści.	ścinaniu G ności temicznej (s				
Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu Długość X-Współrzędna Z-Współrzędna Z-Współrzędna Stopnie swobody Stały skok Dx Stały skok Dx Stały skok Dz Stały skok Ry Stały skok Ry Stały skok Rz Wymuszone połączenie sztywn- Grubość (cm) Exy (GPa) Exy (GPa) E (kN/m3) atx	Obszar A Obszar A Obszar A Obszar A Pole ścinania Asy Pole ścinania Asy Pole ścinania Asz Moment bezwładności k Moment bezwładności k Moment bezwładności c Kąt osi głównych b Moduł Younga E Moduł sprężystości przy · Ciężar e Współczynnik rozszerzal Współczynnik podłoża k Sztywne odsunięcie dy Sztywne odsunięcie dz Zwolnienia elementu Długość X-Współrzędna Y-Współrzędna Y-Współrzędna Y-Współrzędna	ścinaniu G ności temicznej s				



	W polu Wybierz możesz ustawić filtry dodatkowe, takie jak opcja minimalnych i maksymalnych wartości lub określony zakres. Od Do Krok
	Aby zakończyć wyświetlanie wartości, kliknij Żadne, deaktywuj pole Numerowanie Wyświetl Numer Brak i naciśnij Usuń przez filtr.
	Edytuj właściwości i Właściwości obciążeń zostały opisane w działach poświęconych zakładce PODSTAWY i OBCIĄŻENIA (zobacz rozdział 1 dla Edytuj parametry i 6 dla Parametry obciążeń). Płyty Obciażenia Analiza Wyniki analizy Pro
ш ²	Wykresy Numeracja Edytuj Właściwości Stress Failure ZD Różne Modyfikacja
	arzędzia Płyty Obciążenia Anali Image: Start
Stress Failure Criterion	Sprawdzanie nośności muru na podstawie kryterium zniszczeniowego W nowej wersji SCADA Pro dodano sprawdzanie nośności na podstawie naprężeń zgodnie z kryterium zniszczeniowym Karantoniego. Sprawdzenie przeprowadzone jest dla zakrzyniowej i płaskiej ściany, istniejącej lub nowej. The check command is located in the Post-Processor tab where: Polecenie zlokalizowane jest w zakładce Wyniki Analizy: • Wybór typu ściany (istniejąca,nowa) Stress Failure Criterion Karantoni et al. Wasonry Type



• W celu wyświetlenia stanu ściany należy kliknąć F(failure) w zakładce wyniki dla płyt.



• Wartości F zapisane są w pliku txt dla wszystkich elementów powierzchniowych w raporcie

Name	Comb.	F
* * * * * *	Plegma	- \$30 *****
696	4	-0.549
697	4	-0.573
698	4	-0.625
699	4	-0.731
700	4	-0.798
701	4	-0.807
702	4	-0.761
703	4	-0.748
704	4	-0.679
705	4	-0.333
706	4	-0.519
707	4	-0.338

• Dla każdego elementu tworzony jest dedykowany raport.



									Page :
			Stress Failu	ıre Cri	iterion				
Name of Criterion Masonry Type Criterion Description		$\begin{array}{l} \text{Karantoni et al.} \\ \text{Existing (EC8.3)} \\ \text{F} = \alpha J_2/f_w^2 + \lambda J_2^{(1/2)}/f_w + \beta I_1/f_w - 1 \\ \text{SUFFICIENCY} : \Gamma \text{i} \alpha \ \text{F} < 0 \\ \text{INSUFFICIENCY} : \Gamma \text{i} \alpha \ \text{F} >= 0 \end{array}$							奥な王を置
			Mesh	Chec	¢				
Mesh Na	me: Ple	gma S21			Material :	Maso	nry stone	wall - M2 50	cm
Compressive strength Tensile strength Equal biaxial comp. stre		$f_w = f_{wt} = f_{wc_b} =$	0.000 (N/r 0.000 (N/r 0.000 (N/r	mm²) mm²) mm²)	γ _M = CF =	= 2.20 / = 1.35	1.50		
Criterion I	Parameters :	α = β =	0.665 3.835	b = f =	1.650 0.085	c ₁ = c ₂ =	13.765 0.959	$\lambda_1 = 0.581$ $\lambda_2 = 0.995$;
					Critical Combination				
Number of elements	Total Area (m ²)	Number of elements that fail	Total Failure Area (%)		ID.	Number of elements that fail		Total Failure Area (%)	Fmax
128	8.64	0	0.00		37		0	0.00	-0.31
Mesh Nar Compress Tensile st Equal bia	me: Ple sive strength rength xial comp. stre	e gma S22 f _w = f _{wt} = ength f _{wc_b} =	0.000 (N/r 0.000 (N/r 0.000 (N/r 0.000 (N/r	##### mm ²) mm ²) mm ²)	####### Material : γм = CF =	##### Maso 2.20 / 1.35	######## onry stone 1.50	######################################	/###### cm
Criterion I	Parameters :	α = β =	0.665 3.835	b = f =	1.650 0.085	c ₁ = c ₂ =	13.765 0.959	$\lambda_1 = 0.581$ $\lambda_2 = 0.995$;
					Critical Combination				
Number of	Total Area (m²)	Number of elements that fail	Area (%)		ID.	Number of elements that fail		Total Failure Area	F _{max}
elements						1	Tall	(%)	





