K+#\$Novità

Versione 3.3

Spettri di risposta secondo le Norme Tecniche per le Costruzioni (D.M. 14-1-2008), nel seguito indicate con \underline{NTC} .

Versione 3.1

- Salvataggio deformata: menu File Save Deform
- Creazione carichi statici equivalenti all'analisi a spettro di risposta. Vedi <u>Tutorial-</u>
 <u>Esempio 4</u>
- Verifica di stabilità mediante analisi del secondo ordine: menu Peek Instab

Versione 2.3

- <u>Groups</u>: menu Global – Groups

Funzionalità utile per visualizzare gli elementi per gruppi.

Versione 2.0

- <u>Variazioni termiche</u>: menu Attributes Beam Temperature
- <u>Accelerazioni</u>: sono ora diverse per le varie condizioni di carico
- <u>Undo</u>: la funzione è ora accessibile anche dal pulsante 🔽 della barra degli strumenti
- **Delete**: dal menu *File* è possibile cancellare tutti i files Nome.*

I files dei dati delle versioni precedenti sono compatibili.

^K Novità;Temperatura;Variazioni termiche

⁺ auto

[#] IDH_002

^{\$} Novità versione 2.0

K+#\$DESCRIZIONE DEL PROGRAMMA

Il programma **Telaio2D** è un solutore agli elementi finiti per l'analisi di telai piani composti da elementi beam e truss. Sono implementate le seguenti analisi:

Menu *Solve* (solutore interno)

- Analisi statica lineare
- Analisi statica del secondo ordine
- Analisi di buckling
- Calcolo delle frequenze naturali
- Analisi a spettro di risposta

Menu *Drain Solver* (solutore Drain2-Dx)

- Analisi statica lineare
- Analisi statica non lineare
- Analisi pushover
- Analisi dinamica lineare
- Analisi dinamica non lineare

Tutti i comandi sono in inglese come nella maggior parte dei programmi commerciali.

L'interfaccia è simile a quella del programma Straus7, in uso presso il Dipartimento di Ingegneria Civile dell'Università di Brescia, allo scopo di facilitare gli studenti nel passaggio all'impiego del codice di calcolo più completo.

Telaio2D implementa una interfaccia per il programma DRAIN:

http://nisee.berkeley.edu/software/drain2dx/

sviluppato dall'Università di Berkeley (California), che permette di eseguire analisi non lineari sia in campo statico che dinamico.

Attenzione! Non usare nè cancellare la sottodirectory Drain.

L'aiuto sensibile al contesto è accessibile con il tasto F1.

^K Descrizione; Programma; Drain

⁺ auto

[#] IDH 010

^{\$} Presentazione del programma

K+#\$PER COMINCIARE...

All'avvio del programma la videata si presenta nel modo seguente:



Premere il pulsante di *File New* D oppure il pulsante *File Open* 🖻 per inserire un nuovo telaio o per aprirne uno esistente.

- ⁺ auto [#] IDH_020

^K Avvio;Inizio

^{\$} Per cominciare...

K+#\$Menu FILE

- New
- Open
- Save
- *Save as...*
- Save Deform
- Delete
- Print
- Output file (TXT)
- Exit

New

Inizializza il programma per un nuovo telaio. Il comando è accessibile anche premendo CTRL+N oppure cliccando il pulsante \Box della barra degli strumenti.

Open

Apre il file di un telaio esistente (estensione .t2d). In alternativa premere CTRL+F12 oppure cliccare sul pulsante 🚔.

Save

Salva i dati correnti sovrascivendo il file in uso. Il comando è accessibile anche premendo MAIUSC+F12 oppure cliccando il pulsante **I**. Salvare spesso i dati durante la creazione del modello per poter ripristinare lo stato precedente nel caso di comandi errati. In questa versione del programma non è implementata la funzione di "undo".

Save as...

Salva i dati correnti in un nuovo file.

Save Deform

Salva la struttura deformata applicando la scala delle deformazioni impostata.

Delete

Cancella tutti i files con il nome in uso.

Print

Stampa il modello della struttura. Il comando è accessibile anche premendo MAIUSC+CTRL+F12, cliccando il pulsante il o dal menu *Plot*. Si consiglia comunque di eseguire la stampa dopo aver editato la grafica in Autocad (menu *Plot*, *Draw in Autocad*).

Output File (TXT)

Funzione non ancora implementata.

[#] IDH_030

^K File;Open;Save;Print;Output;Exit;Undo

⁺ auto

^{\$} Menu File

Exit Chiude il programma.

K+#\$Menu VIEW

- *Redraw*
- *White BackColor*
- Solid Elements

Redraw

Rigenera il disegno della struttura, eliminando eventuali imperfezioni grafiche e centrando il modello nell'area di lavoro. Accesso rapido F3 **Q**. Vedi anche Zoom

Change BackColor Commuta il colore di sfondo tra nero, bianco e grigio.

Solid Elements Visualizza le dimensioni trasversali degli elementi.

^K Redraw;Color;Solid Elements;View ⁺ auto [#] IDH_040

^{\$} Menu View

K+#\$Menu SUMMARY

Contiene il comando *Information* che apre la finestra seguente:

🗏 Informa	ation
File Name:	Tutorial-2
Title:	Esempio inviluppo sollecitazioni
Comments:	Trave continua con inviluppo delle sollecitazioni. Dopo aver eseguito l'analisi Linear Static, dal menu Results Ianciare Envelope.
	<u>O</u> K <u>C</u> ancel

Nel campo Title è possibile inserire il titolo del lavoro mentre nel campo Comments è possibile aggiungere un numero indefinito di righe di commento.

^K Summary;Title;Information ⁺ auto [#] IDH_050 ^{\$} Menu Summary

K+#\$Menu GLOBAL

- Load Cases
- Units
- <u>Groups</u>

Load Cases apre la form seguente:

Load Cases	×
1: Load case 1	
Linear accelerations load case 1	
Direction X 0 Direction Y -9,81 m/s ²	
New Delete OK Cancel	

Il pulsante *New* crea in ordine progressivo nuovi casi di carico. Per default viene proposto il nome "i*: Load case i*". Il nome può essere modificato facendo doppio click su di esso.

Delete cancella il caso di carico selezionato. *OK* conferma le modifiche effettuate. *Cancel* permette di uscire senza apportare alcuna modifica.

Le accelerazioni (*Linear accelerations*) in direzione X e Y vengono applicate alle masse eventualmente presenti (masse concentrate o derivanti dalla densità degli elementi) nella condizione di carico selezionata. Pertanto i **pesi propri vengono considerati solo se le accelerazioni** (normalmente –9,81 in direzione Y) sosno **diverse da 0**.

Units apre la form seguente:

^K Area-Inertia;Global;Load Case;Lenght;Mass;Modulus;Force;Linear Acceleration; Units; Temperatura; Accelerazioni; Pesi propri; Groups; Gruppi;

⁺ auto

[#] IDH_060

^{\$} Menu Global



L'immagine presenta le unità di misura di default. Il pulsante *SI* imposta le unità di misura del Sistema Internazionale. Le unità di misura possono essere variate in qualsiasi momento per modificare la visualizzazione dei dati. Il programma comunque salva i dati con le unità di misura SI.

Non è possibile modificare le unità di misura della temperatura (che per ora non è implementata nel programma) e della densità che sono fissate rispettivamente in gradi Celsius e Kg/m^3 .

La selezione della voce *No Units* lascia all'utente la completa libertà nella scelta delle unità di misura che comunque devono essere tra loro congruenti.

<u>Groups</u>

K+#\$Groups

Questa funzionalità consente di definire gruppi di elementi da visualizzare.

Groups		×
<u>I</u> oggle <u>N</u> ew <u>A</u> ssign <u>D</u> elete <u>R</u> edraw F3	 ✓ View All Elements ✓ Group 1 ✓ Group 2 ✓ Travi 	

Cliccare sul pulsante *New* per aggiungere gruppi. Cliccare sul nome per editarlo. Selezionare gli elementi sul modello e cliccare sul pulsante *Assign* per assegnarli al gruppo.

Groups		×
<u>I</u> oggle <u>N</u> ew <u>Assign</u> <u>D</u> elete <u>R</u> edraw F3	 View All Elements Group 1 Group 2 ✓ Travi 	

Per visualizzare solo gli elementi assegnati al gruppo, deselezionare gli altri gruppi e la casella *View All Elements* e premere il pulsante *Redraw* o il tasto *F3*. Nell'esempio di figura verranno visualizzati solo gli elementi assegnati al gruppo *Travi*.

Il pulsante *Toggle* inverte la selezione del gruppo.

Il pulsante Delete elimina il gruppo.

^K Groups; Gruppi

⁺ auto

[#] IDH_062

^{\$} Groups

K+#\$Menu CREATE

- Node
- Element



Node permette di inserire le coordinate dei nodi della struttura. Si può passare da un campo all'altro col tasto *Invio*. Si può scegliere di modificare solo la coordinata in una direzione deselezionando la casella di controllo dell'altra direzione.

Connections	×		
Type Beam2 ▼ 1			
Available Properties			

Element permette di definire le aste della struttura. Per inserire l'asta cliccare sul nodo iniziale e sul nodo finale.

Type specifica il tipo di elemento (attualmente è implementato solo l'elemento trave 2D).

Property specifica il numero della proprietà (v. menu Property).

Available Properties mostra i nomi delle proprietà già inserite. Non è necessario che la proprietà sia già stata inserita.

[#] IDH 070

^K Create;Node;Element;Beam

⁺ auto

^{\$} Menu Create

K+#\$Menu ATTRIBUTES

- Node
 - Restraint
 - Force Moment
 - Translational Mass
- Beam
 - Property Type
 - End Release
 - Distributed Loads
 - Temperature

N.B. Se si tiene premuto il tasto Control mentre si clicca su un oggetto (nodo o elemento), gli attributi dell'oggetto vengono inseriti nelle caselle corrispondenti e l'oggetto viene evidenziato.

Node - Restraint (vincoli):

Node Attributes	×
Node Restraints	
▼ × 0,02	m Free
▼Y 0	m Fix
□B	rad
Delete	

Si assegnano gli spostamenti in direzione X e Y e le rotazioni.R. Nell'esempio di figura verrà assegnato uno spostamento di 0,02 m secondo X, verranno bloccati gli spostamenti secondo Y mentre rimarranno libere le rotazioni. Selezionare i nodi cliccando su di essi o trascinando una finestra che li comprenda (vedi <u>Selezione</u>). I nodi selezionati saranno evidenziati con colore magenta.

Cliccare su Apply per applicare i vincoli o su Delete per eliminarli.

I vincoli sono rappresentati graficamente con segmenti di color magenta diretti come gli assi (a 45° per le rotazioni) o con una freccia se gli spostamenti sono diversi da 0.

Free e Fix equivalgono a deselezionare o selezionare tutti e tre i gradi di vincolo.

Node - Force - Moment:

[#] IDH 080

^K Attributes;Attribute node;Attribute beam;Restraints;Svincoli;End Release; Release; Temperatura; Variazioni termiche;Vincoli;

⁺ auto

^{\$} Menu Attributes

Node Attributes		
🔽 FX	۵	
🔽 FY	0	
м	0	
	Delete Apply	

I valori vengono applicati ai nodi come illustrato per il menu *Node - Restraint*. Se si deseleziona la casella di controllo, il corrispondente valore non verrà modificato. Le forze vengono rappresentate con vettori in scala relativa.

Node - Translational Mass:

Node Attributes
Node Translational Mass (t)
MassX 0
Mass Y 0
Delete Apply

I valori vengono applicati ai nodi come illustrato per il menu precedente. Le masse sono rappresentate con cerchi blu in scala relativa.

Si ricorda che l'effetto delle masse nelle analisi statiche viene considerato se le accelerazioni sono diverse da 0 (v. menu *Global – <u>Load Cases</u>*).

Beam - Property Type:

Beam Attributes	×	
 Beam Property Type 	·	
F	Property	
2		
Available Properties		
2: Trave	•	
	Apply	

Assegna un numero di proprietà agli elementi selezionati.

Beam - End Release (svincoli di estremità):

Beam Attributes			
Node Start C Node End			
Trans. 1 C Fix C Release I Partial K1 10e3 kN/m			
Trans. 2 💿 Fix 🔿 Release 🔿 Partial			
Rot. 3 💿 Fix 🔿 Release 🔿 Partial			
$\frac{1}{1-\frac{1}{1-\frac{3}{2}}}$			
Delete Apply			

Permette di inserire svincoli interni secondo le tre direzioni locali dell'elemento illustrate nello schema. Scegliere su quale estremità della trave agire: nodo iniziale (*Node Start*) o nodo finale (*Node End*). *Node Start* è il primo nodo selezionato nella creazione dell'elemento. *Fix* vincola, *Release* libera, *Partial* inserisce una molla con rigidezza da indicare nella casella sottostante. *Delete elimina lo svincolo*.

Nell'esempio di figura viene applicata al nodo start una molla assiale con rigidezza di 10000 kN/m .

Gli svincoli non vanno applicati agli elementi di tipo Truss (messaggio di avvertimento). Gli svincoli vengono visualizzati col colore ciano.

Beam - Distributed Loads:

Beam Attributes	Beam Attributes
Distributed Load (kN/m)	Distributed Load (kN/m)
🗖 g Start = g End	🔽 g Start = g End
q Start q End	g Start
DirX 0	Dir× 🖸
☑ Dir Y 0	Dir Y -40
Delete Apply	<u>D</u> elete <u>Apply</u>

Permette di inserire un carico distribuito trapezio. Se si tiene premuto il tasto Control mentre si clicca su un elemento, vengono inseriti i valori del carico di quell'elemento.

Beam - Temperature:

Beam Attributes	×
Temperature (°C)	
🗖 Δ T1= Δ T2	
Δ Τ1 15 Δ Τ2 -5	
Delete Apply	

Permette di assegnare una variazione termica agli elementi selezionati per la condizione di carico corrente.



Nella figura la variazione termica di +15 °C all'estradosso e di – 5 °C all'intradosso è applicata agli elementi 1 e 2. Si noti che nell'elemento 2, orientato dal nodo 2 al nodo 3, l'estradosso è il lembo inferiore. Per cambiare orientamento usare il comando <u>*Tools-Reverse*</u> <u>*Beams*</u>. L'applicazione di questo carico termico determina un allungamento degli assi delle aste soggetti alla variazione termica $\Delta T = (15-5)/2 = 10$ °C.

Poichè l'effetto della variazione termica non uniforme dipende dall'altezza della sezione, è necessario definirne la geometria (menu <u>Property</u> scheda Geometry).

Vedere anche Selezione

K+#\$Menu TOOLS

- Move
- Subdivide
- Copy
- *Riverse Beams*
- Purge Mesh
- Undo (CTRL+Z)

Move:

💐 Move	×
Increments	
x 0	m
Y 0	m

Sposta i nodi e le aste selezionate applicando gli incrementi assegnati in direzione X e Y.

Subdivide:



Suddivide gli elementi selezionati nel numero indicato.

Copy:

💐 Сору	×
- Increments	
x 0	m
Y 0	m
	-

Copia i nodi e gli elementi selezionati con gli incrementi assegnati in direzione X e Y.

^K Move;Subdivide;Copy;Purge Mesh;Reverse Beams;Tools;Undo;Ripristina ⁺ auto [#] IDH_090

^{\$} Menu Tools

Riverse Beams:



Scambia il nodo iniziale e finale degli elementi selezionati.

Purge Mesh:

Elimina eventuali nodi o elementi sovrapposti.

Undo (CTRL+Z)

Ripristina la mesh precedente se si vuole annullare l'ultimo comando eseguito. Il ripristino è possibile quando il pulsante 🔽 è abilitato.

K+#\$Menu PROPERTY

Beam Property ??	x
New Property	
Property Name Beam Property 1	
Property Number	<u>O</u> K <u>C</u> ancel

Questa finestra appare quando si vuole inserire una nuova proprietà. Inserire il nome della proprietà ed eventualmente cambiarne il numero.

Beam Property 1		×
Edit		
1: Beam	Property 1	•
Туре	Material Sec	tion Geometry
🖲 Beam		
C Truss	Materials	Non linear
	1	
New	Young Modulus	0 MPa
<u>D</u> elete	Poisson's Ratio	0
С <u>о</u> ру	Density	0 kg/m ³
	Thermal Expansion	0 °C ⁻¹
<u>C</u> lose		

Il menu *Edit* permette di cambiare il nome della proprietà.

La casella combinata permette di scegliere la proprietà su cui operare. Il colore è quello che viene utilizzato nel disegno del modello.

New crea una nuova proprietà, *Delete* cancella la proprietà corrente, *Copy* copia i dati di una proprietà già inserita nella proprietà corrente, *Close* chiude la finestra di dialogo.

Selezionare il tipo (Beam o Truss).

Nella scheda *Material* è possibile definire le caratteristiche del materiale inserendole manualmente o caricandole dall'archivio tramite il pulsante *Materials*...

[#] IDH_100

^K Property;Section;Geometry

⁺ auto

^{\$} Menu Property

Be	Beam Property 1: Beam Property 1						×	
- N	-Materials							
		Material		Young	Poisson	Density	Therm. Exp.	
		Steel		210 000	0,3000	7 850	1,200E-05	
		Aluminium		70 000	0,3000	2 700	2,300E-05	
	>	Concrete C20/2	5	29 500	0,2000	2 400	1,000E-05	
		Concrete C25/3	0	30 500	0,2000	2 400	1,000E-05	
		Concrete C30/3	7	32 000	0,2000	2 400	1,000E-05	-
		Material Name	Co	ncrete C20/25			Add	
		Young Modulus	29	500	MPa		Canaal Pa	
		Poisson's Ratio	0,3	2000			Cancerno	~
		Density	2.	400	kg/m ³		Save Materi	ials
		Thermal Exp.	1,1	000E-05	°C ⁻¹		Default	
				<u>0</u> K	<u>C</u> ancel			

Selezionare il materiale cliccando sulla riga corrispondente e premere *OK* per tornare alla scheda *Material*. *Add* permette di inserire un nuovo materiale; *Cancel Row* elimina la riga selezionata; *Save Materials* salva i materiali elencati nel file Telaio2DMateriali.txt; *Default* carica i materiali predefiniti.

N.B. Il programma usa solo il modulo di Young e la densità (se viene impostata un'accelerazione nel menu *Global-Load Cases*) e il coefficiente di dilatazione termica. Il modulo di Poisson non viene usato perchè si trascura la deformabilità a taglio

Il pulsante *Non Linear*... permette di accedere alla scheda delle caratteristiche non lineari del materiale (vedi menu *Property Non linear*...).

Nella scheda *Section* vengono riportate le proprietà meccaniche della sezione (area e momento di inerzia), che possono essere introdotte manualmente o calcolate dal programma (scheda *Geometry*).

Selezionare l'opzione *Buckling check parameters* se si vogliono eseguire verifiche di stabilità (solo per strutture in acciaio) come illustrato nel <u>Tutorial-Esempio 1</u>

Beam Property 1: I	Pilastri		X
<u>E</u> dit			
1: Pilastri			•
Type	Material Section	Geom	netry
O Truss	Section Area	900	cm ²
	I	67 500	cm ⁴
New	🔲 Buckling check parameters		
<u>D</u> elete			
Сору			
Close			

Nella scheda Geometry è possibile inserire una breve descrizione della sezione.



Pulsante Profili:

Beam Property 1:	Pilastri	×
Edit		
1: Pilastri		•
Туре	Material Section	Geometry
• Beam	Description HE 200 B	
C Truss		
New		
<u>D</u> elete	c	<u>R</u> otate
Copy		<u>P</u> rofili
		Edit
<u>C</u> lose		

Apre il programma Profili (è necessaria la versione 6.2 o successiva che può essere scaricata dall'indirizzo: <u>http://civserv.ing.unibs.it/utenti/gelfi/software/Profili.htm</u>). Il dati del profilo selezionato vengono inseriti automaticamente in Telaio2D.

Pulsante Rotate:

Beam Property 1:	Pilastri	_	×
<u>E</u> dit			
1: Pilastri			•
Туре	Material	Section	Geometry
	Description HE 20	10 B	
			Rotated Section
New			
<u>D</u> elete		terret (<u>R</u> otate
Сору			Profili
			Edit
<u>C</u> lose			

Ruota la sezione selezionata da profili.

Pulsante Edit



Selezionare il tipo di sezione, inserire i dati e cliccare sullo schema per plottare la sezione e calcolarne le caratteristiche statiche. X(C) e Y(C) sono le coordinate del baricentro calcolate rispetto agli assi (indicati in verde) passanti per il centro della sezione (punto a metà altezza e metà larghezza).

Le caratteristiche statiche vengono copiate automaticamente nella scheda *Section*, nella quale possono comunque essere successivamente cambiate.

K+#\$Menu PROPERTY Non linear ...

Elemento Truss

In Telaio2D è implementato l'elemento TYPE01 di DRAIN-2DX. E' un elemento a comportamento non lineare con sola rigidezza assiale per la modellazione di bielle, colonne incernierate agli estremi, molle estensionali.





Buckling code definisce il tipo di comportamento non lineare dell'elemento truss.

La scelta del tipo di acciaio tramite la casella a discesa aggiorna automaticamente i valori delle tensioni e delle azioni assiali di snervamento (+ trazione). I valori delle tensioni di snervamento possono comunque essere introdotti direttamente (Fig. 1 b).

Et è il modulo elastico di incrudimento che deve essere >=0 e < E.

Elemento Beam

In Telaio2D è implementato l'elemento TYPE02 di DRAIN-2DX. E' un elemento a comportamento non lineare per la modellazione di travi e colonne in acciaio e cemento armato.

L'elemento è costituito da un tratto centrale flessionalmente indefinitamente elastico, da due cerniere rigido-plastiche alle estremità e da due zone rigide d'estremità opzionali (Fig. 2).

^K Property Non linear;Et;Buckling code; Yeld surface shape

⁺ auto

[#] IDH_105

^{\$} Menu Property Non linear





La non linearità è localizzata solo nelle cerniere plastiche di estremità. I valori dei momenti di snervamento delle cerniere possono essere diversi per momento positivo o negativo. L'interazione M-N è definita tramite i tre tipi di superfici di snervamento (Yeld surface *shape*) di Fig. 3.



La scelta del tipo di acciaio tramite la casella a discesa aggiorna automaticamente i valori della tensioni, dei momenti e delle azioni assiali di snervamento (+ trazione). Tutti i valori delle caselle di testo possono comunque essere introdotti direttamente.

Fig. 3

Il tasto *Preview* presenta un'anteprima del diagramma di interazione e il tasto *Enlarge* attiva una finestra per la rappresentazione del dominio in modo più completo. Per il primo tipo di superficie di snervamento il tasto *Enlarge* non è attivo, essendo il diagramma poco significativo.

Un gruppo di quattro caselle consente di introdurre i valori che definiscono le zone rigide d'estremità (opzionali).

Il primo tipo di superficie di snervamento (Fig. 3 a) è tipico delle travi, nelle quali l'influenza del carico assiale è trascurabile.

Il secondo tipo di superficie di snervamento (Fig. 3 b) è tipico delle colonne in acciaio. I punti intermedi del dominio vengono definiti dai valori delle quattro caselle di testo che contengono i rapporti M/M_{y+} , N/N_{yc} per il punto A e M/M_{y-} , N/N_{yc} per il punto B. Per i punti C e D i rapporti M/M_{y+} e M/M_{y+} sono uguali a quelli per i punti A e B, mentre i rapporti N/N_{yt} sono uguali ai rapporti N/N_{yc} .

Il pulsante *EC3* consente di definire automaticamente i punti intermedi del dominio secondo le indicazioni dell'Eurocodice 3 edizione 1992 (UNI ENV 1993-1-1 [§ 5.4.8.1(6)]) relative alla resistenza delle sezioni soggette a flessione e forza assiale. Per i profilati laminati di comune impiego ad I o H il valore del momento resistente plastico per flessione attorno all'asse *y*-*y* in presenza di forza assiale è approssimabile con la relazione:

$$M_{Ny,Rd} = 1,11 \cdot M_{pl,y,Rd} \cdot \left(1 - \frac{N_{Sd}}{N_{pl,Rd}}\right) \text{ con la limitazione } M_{Ny,Rd} \le M_{pl,y,Rd}$$

mentre per la flessione attorno all'asse z-z si ha:

λ7

$$per \frac{N_{sd}}{N_{pl,Rd}} \le 0,2: \qquad M_{Nz,Rd} = M_{pl,z,Rd}$$

$$per \frac{N_{sd}}{N_{pl,Rd}} > 0,2: \qquad M_{Nz,Rd} = 1,56 \cdot M_{pl,z,Rd} \cdot \left(1 - \frac{N_{sd}}{N_{pl,Rd}}\right) \cdot \left(\frac{N_{sd}}{N_{pl,Rd}} + 0,6\right)$$

Per flessione attorno all'asse *y*-*y* il dominio è una spezzata con un solo punto intermedio, che è descritta esattamente dai punti ABCD, mentre per flessione attorno all'asse *z*-*z* il dominio è una curva di secondo grado. In questo caso i punti ABCD sono scelti assumendo $N/N_{yc}=0,5$ e il tasto Enlarge mostra a tratteggio la curva dell'Eurocodice 3.

Per le sezioni introdotte col pulsante *Edit*, l'opzione *EC3* è implementata solo per sezione rettangolare (messaggio di avviso) con la formula dell'Eurocodice 3:

$$\frac{M_{Sd}}{M_{pl,Rd}} + \left(\frac{N_{Sd}}{N_{pl,Rd}}\right)^2 \le 1$$



Fig. 4

Il terzo tipo di superficie di snervamento (Fig. 4) è tipico dei pilastri in cemento armato.

K+#\$Menu SOLVE

Il menu Solve lancia le analisi del solutore interno:

- Linear Static
- Linear Buckling
- Second Order Static
- Natural Frequency
- Spectral Response
- Combine Spectral+Static

Linear Static Analisi statica lineare. Vedi <u>Tutorial-Esempio 1</u> e <u>Esempio 2</u>.

Linear Buckling

Analisi di buckling (ricerca del moltiplicatore critico delle azioni assiali). Deve essere preceduta dall'analisi *Linear Static* per il calcolo delle azioni assiali. Vedi <u>Tutorial-Esempio 3</u>

Second Order Static

Analisi del secondo ordine. Deve essere preceduta dall'analisi *Linear Static* per il calcolo delle azioni assiali. Vedi <u>Tutorial-Esempio 3</u>

Natural Frequency

Calcolo delle frequenze naturali della struttura. Vedi Tutorial-Esempio 4

Spectral Response

Analisi con spettro di risposta. Deve essere preceduta dall'analisi *Natural Frequency* per il calcolo delle frequenze proprie. Vedi <u>Tutorial-Esempio 4</u>

Combine Spectral+Static

Combina le sollecitazioni dell'analisi *Linear Static* e dell'analisi *Spectral Response*. Vedi <u>Tutorial-Esempio 4</u>

^K Solve;Linear Static;Linear Buckling;Second Order Static;Natural Frequency;Spectral Response;Combine Spectral+Static

⁺ auto

[#] IDH_110

^{\$} Menu Solve

K+#\$Menu DRAIN SOLVER

Il menu Drain Solver lancia il solutore esterno DRAIN-2DX per le seguenti analisi:

_	Linear Static	
_	Non Linear Static	vedi Tutorial <u>Esempio 5</u> ed <u>Esempio 6</u>
_	PushOver	vedi Tutorial <u>Esempio 7</u>
—	Linear Dynamic	vedi Tutorial <u>Esempio 8</u>
_	Non Linear Dynamic	vedi Tutorial <u>Esempio 9</u>

Linear Static esegue un'analisi statica lineare tramite Drain su un'unica condizione di carico. I risultati sono praticamente coincidenti con quelli del solutore interno (Menu *Solve*). Non sono però ammessi svincoli interni o deformazioni impresse e il modello deve avere almeno un grado di libertà libero.

^KDrain Solver; Linear Static; Non Linear Static; Pushover; Linear Dynamic; Non Linear Dynamic;

⁺ auto

[#] IDH_120

^{\$} Menu Drain Solver

K+#\$Menu RESULTS

- Open Result File
- Delete Results Files
- Envelope

Open Result File 🗐

Carica i risultati di un'analisi precedentemente eseguita. I files dei risultati hanno le seguenti estensioni:

- *.lsa [LINEAR STATIC]
- *.*lba* [LINEAR BUCKLING]
- *.soa [SECOND ORDER]
- *.*nfa* [NATURAL FREQUENCY]
- *.*sra* [SPECTRAL RESPONSE]
- *.*nla* [NON LINEAR STATIC]
- *.poa [POSHOVER]
- *.lda [LINEAR DYNAMIC]
- *.*nda* [NON LINEAR DYNAMIC]

Se sono settate le caselle di controllo *Drain Echo* e *Drain Energy*, vengono elencati anche i files di Drain contenenti l'eco del run e gli sbilanciamenti energetici.

Delete Results Files

Permette di cancellare i files dei risultati che possono occupare molto spazio su disco, soprattutto nel caso di analisi non lineari e dinamiche. E' possibile la selezione multipla tenendo premuto il tasto Shift o il tasto Control.

Envelope

E' attivo solo per i risultati di un'analisi Linear Static con più condizioni di carico. Vedi <u>Tutorial-Esempio 2</u>.

[#] IDH 130

^K Open Result File;File extension;Extension;Envelope

⁺ auto

^{\$} Menu Results

K+#\$Menu PLOT

- Print
- Export DXF
- Draw in Autocad

Print

Stampa il disegno presente nell'area del modello.

Export DXF

Salva il disegno presente nell'area del modello in formato grafico universale DXF (Drawing eXchange Format).

Draw in Autocad

Disegna in Autocad[®] il contenuto dell'area del modello. Non funziona con Autocad LT.

- ⁺ auto
- [#] IDH_140

^K Plot;DXF;Autocad;Print

^{\$} Menu Plot

K+#\$Menu HELP "?"

- Help
- Example Files
- About

Help Apre il file di aiuto.

Example Files

Mostra i files *.t2d contenuti nella cartella Tutorial. Si consiglia di non usare questa cartella per salvare i propri files.

About Mostra la versione del programma.

E' disponibile tramite il tasto F1 l'help contestuale.

^K Help;Aiuto;Tutorial ⁺ auto [#] IDH_150

^{\$} Menu Help

K+#\$ANALISI DEI RISULTATI

I risultati possono essere analizzati utilizzando i seguenti pulsanti della barra degli strumenti:

- 💌 <u>Displacement Scale</u> (Scala della deformata)
- 🔢 <u>Result Setting</u> (Impostazioni per la visualizzazione dei risultati)
- 🖄 <u>Peek</u> (Dettaglio risultati nodi e elementi)
- 📓 <u>Graphs</u> (Grafici dei risultati)
- <u>Plastic Hinges</u> (Cerniere plastiche)
- <u>Truss plastic deformation</u> (Deformazione plastrica elemento truss)
- III <u>Plastic Deformation Listing</u> (Listato deformazioni plastiche)

IDH_160

^K Results;Displacement;Bending moment;Axial Force;Shear Force

⁺ auto

^{\$} Menu Results

K+#\$Displacement Scale 🗖

Imposta la scala della deformata:

Displacer	nent Sca	le 🗵			
_ ⊂ Scale T	уре —				
• Pe	ercent Sca	le			
O At	osolute Sc	ale			
0	5%	10%			
20%	20% 50% 100%				
1	2	5			
10	100	1000			
Value 5					
ОК		Cancel			

Il valore percentuale fissa la scala in modo che la deformazione massima sia in quella proporzione rispetto alla dimensione massima del modello.

Il valore assoluto è il moltiplicatore delle deformazioni.

Dopo aver visualizzato la deformata con una scala percentuale, la pressione del bottone Absolute Scale mostra il valore del moltiplicatore corrispondente.

^K Results;Displacement Scale;Scale; Scala Deformazioni;Deformazioni;Spostamenti ⁺ auto

[#] IDH_162

^{\$} Displacement Scale

K+#^{\$}Result Setting ■

Imposta i diagrammi delle azioni interne:

Element Results Display	×
Diagrams	
Bending Moment	
🗖 Axial Force	
🗖 Shear Force	
Relative size Slices	
Numbers	
O None O All ⊙ Element	:
OK Cancel	

Selezionare le caselle di controllo dei diagrammi da visualizzare.

Il dispositivo di scorrimento Relative size regola la scala della rappresentazione dei diagrammi.

Slices è il numero di divisioni di ogni elemento, da 4 a 20.

Nella sezione Numbers si sceglie quali valori visualizzare:

- *None* nessun valore
- All tutti i valori
- Element solo i valori agli estremi degli elementi.

[#] IDH 164

^K Result Setting; Diagrammi Azioni Interne; Risultati: Azioni interne. ⁺ auto

^{\$} Result Setting

K+#\$Peek 🖄

L'uso dello strumento Peek è illustrato nel Tutorial-Esempio 1

Peek: Linear Static			Peek: Linear 🤉	Static	×
Node Beams			Node Beams		
Node 3 Quantity Disp. React. Find DX Min Max Absolute	Displacement DX (mm) 0 DY (mm) 0,995 R (rad) 0,015 x (mm) 100 y (mm) 0		Beam Quantity C End NVM Dia NVM Stress Release Find N Min Max Absolute	Nodes: Length: [1,3] 100 mm Beam Property: 1: Beam Property 1 Drift: 0 %	

Nella barra del titolo compare il tipo di analisi al quale i dati visualizzati si riferiscono.

Nel caso di analisi di Buckling è presente anche la scheda *Instab*, il cui utilizzo è illustrato in <u>Tutorial-Esempio 3</u>

^K Peek;

⁺ auto

[#] IDH_166

^{\$} Peek

🏠 Peek: Linear Buckling
Node Beams Instab
EN 1993-1-1:2005 #5.3.2.(11)
Beam N* 1 fy 235 MPa γ M1 1.1
N -405,3 kN σN -142,3 MPa
α _{cr} 1,652 N _{cr} 669,5 kN L _o 7,756 m
Find most axially stressed member
α _{ult,k} 1,651 λ 0,9999
Buckling curve a α 0,21 χ 0,6657
e 0,01355 m Deform scale 0,3812
Set Deform Scale
^{K+#\$}Graphs ⊌

Visualizza grafici di spostamenti, azioni interne e deformazioni plastiche nelle analisi non lineari.

🔚 Telaio2D - Graph 🛛 🛛 🔀	🔄 Telaio2D - Graph 🛛 🔀	🔄 Telaio2D - Graph 🛛 🛛 🔀
Node Element	Node	Node Element
Node number : 4	Select by 🔽 Property 🗖 Group	Select by 🔽 Property 🗖 Group
	Element number : 3	Property: 1: trave continua
	🔿 Node Start 💿 Node End	○ Node Start ④ Node End
	Quantity	Quantity
Displacement	ON OV OM ODrift	ONOV OM O Drift
ODX ODY OR	C Current plastic deformation	C Current plastic deformation
	C Acc. positive deformation	C Acc. positive deformation
X Axis	C Acc. negative deformation	C Acc. negative deformation
C Step Number		-× Axis
Contractor Load Case Factor	C Step Number	C Step Number
	Contractor Load Case Factor	C Load Case Factor
OK Cancel	OK Cancel	OK Cancel

Nella scheda *Node* selezionare il nodo (cliccando sul modello o inserendo il numero); selezionare la direzione (*DX*, *DY*, *R*otazione); selezionare Step Number o *Load Case Factor* per l'asse X.

Nella scheda *Element* selezionare la quantità da rappresentare:

- *N*: azione assiale
- V: taglio
- *M*: momento flettente
- Drift: rapporto fra gli spostamenti DX degli estremi dell'elemeto e la sua lunghezza
- Current plastic deformation: per analisi con materiale non lineare
- Accumulated positive deformation: per analisi con materiale non lineare
- Accumulated negative deformation: per analisi con materiale non lineare

Se si vuole il grafico per un singolo elemento, deselezionare le caselle *Select by* e selezionare l'elemento cliccando sul modello o inserendone il numero.

Se si vuole un grafico inviluppo di tutti gli elemeti aventi una data proprietà o appartenenti ad un gruppo, selezionare la relativa casella.

L'uso dello strumento Graphs è illustrato in <u>Tutorial-Esempio 5</u>, in <u>Tutorial-Esempio 6</u>, in <u>Tutorial-Esempio 7</u>, in <u>Tutorial-Esempio 8</u> e in <u>Tutorial-Esempio 9</u>.

^K Graphs;Grafici;Drift

⁺ auto

[#] IDH_168

^{\$} Graphs

^{K+#\$}Plastic hinges ⊢

Visualizza la distribuzione e l'ordine di formazione delle cerniere plastiche nelle analisi non lineari. I colori indicano l'entità delle rotazioni plastiche, secondo la corrispondenza della legenda (Fig. 1 b), nella quale si possono variare i limiti superiore ed inferiore dopo aver fatto doppio click su di essa.



Fig. 1

Le rotazioni plastiche accumulate hanno il significato illustrato in Fig. 2



Fig. 2

L'uso dello strumento Graphs è illustrato nel Tutorial-Esempio 5

- + auto
- # IDH_170

^K Plastic hinges;Cerniere plastiche

^{\$} Plastic hinges

K+#\$Truss plastic deformation 📼

Visualizza gli elementi truss che hanno raggiunto una deformazione plastica. L'elemento è disegnato con un tratto più grosso del normale quando è sede di deformazioni plastiche a compressione, con un tratto più sottile in presenza di deformazioni plastiche a trazione.

PushOver - Truss Plastic Deformation	×
Current plastic deformation	
Concern plastic deformation	
C Accumulated positive plastic deformation	
C Accumulated negative plastic deformation	
OK Cancel	L
	1

^K Truss plastic deformation; ⁺ auto [#] IDH_172

^{\$} Truss plastic deformation

K+#\$Plastic Deformation Listing

Visualizza i valori numerici delle deformazioni plastiche.

Plast	ic D	eformation I	Listing	×	
Tru	Truss Beam				
		'			
Elen	hent	n 27	-		
Lion			_		
•	Cum	ent plastic hing	es rotation		
04	Acci	umulated positiv	ve plastic hinge	s rotation	
04	Acci	umulated negat	ive plastic hing	es rotation	
St	ер	Load Factor	Node 7	Node 8 🔺	
3	2	3,406	0,00000	-0,01584	
3	2	3,406	0,00000	-0,01585	
3	2	3,405	-0,00010	-0,01596	
3	3	3,402	-0,00095	-0,01680	
3	4	3,399	-0,00179	-0,01764	
3	5	3,397	-0,00263	-0,01849	
3	6	3,394	-0,00348	-0,01933	
3	7	3,391	-0,00432	-0,02018	
3	8	3,388	-0,00516	-0,02102	
3	9	3,385	-0,00601	-0,02186	
4	0	3,382	-0,00685	-0,02271 🖵	

^K Plastic deformation listing; ⁺ auto [#] IDH_174 ^{\$} Plastic deformation listing

K+#\$Zoom

G F6 - Zoom in window. Tenere premuto il pulsante sinistro del mouse e trascinare creando una finestra sulla zona da ingrandire.

🕀 F7 - Zoom-out. Rimpicciolisce il modello

F10 - Pan. Tenere premuto il pulsante sinistro del mouse e trascinare nella direzione dello spostamento.

😰 F3 - Zoom All. Ridisegna il modello.

^K Zoom;Barre degli strumenti

⁺ auto [#] IDH_180

^{\$} Zoom

K+#\$Selezione

- **Select**. Attiva/disattiva la modalità selezione.
- *Toggle Node Select*. Attiva/disattiva la modalità selezione nodi.
- Z Toggle Beam Select. Attiva/disattiva la modalità selezione elementi.
- *Clear Select*. Annulla tutte le selezioni.

Per selezionare gli oggetti si può:

- cliccare direttamente sugli oggetti;
- racchiuderli in una finestra di selezione creata trascinando il mouse da sinistra verso destra;
- se la finestra di selezione è creata trascinando il mouse da destra verso sinistra vengono selezionati anche gli elementi intersecati.

Gli oggetti selezionati possono essere eliminati dal modello col tasto Del (Cancella).

Se i pulsanti • e/o 🖍 sono attivi, la pressione del tasto SHIFT fa comparire una finestra nella quale sono visualizzati i dati del nodo o dell'elemento vicino al cursore. Questa funzione è molto comoda per il controllo della geometria e dei carichi.

Vedi <u>Tutorial-Esempio 1</u>

^K Selezione;Barre degli strumenti

⁺ auto

[#] IDH_185

^{\$} Selezione

K+#\$Visualizzazione

La barra degli strumenti vericale contiene i seguenti pulsanti:

- **Toggle Nodes.** Nasconde/visualizza i nodi
- Z Toggle Beams. Nasconde/visualizza gli elementi
- 5 Toggle Node Attributes. Nasconde/visualizza gli attributi dei nodi
- Harributes. Nasconde/visualizza gli attributi degli elementi
- Nasconde/visualizza i numeri dei nodi
- **N** *Toggle Element Numbers*. Nasconde/visualizza i numeri degli elementi
- **H** *Toggle Hide Selected Elements*. Nasconde/visualizza gli elementi selezionati.

Vedi anche <u>Tutorial-Esempio 1</u>

⁺ auto [#] IDH_190

^K Visualizzazione;Barre degli strumenti

^{\$} Visualizzazione

K+#\$Spettri di risposta NTC

Selezionare la normativa NTC 2008 (D.M. 14-1-2008). Cliccare su "Ricerca sito".

La ricerca dei parametri sismici può essere condotta, analogamente al foglio excel "Spettri-NTCver.1.0.3.xls" fornito dal Consiglio Superiore dei Lavori Pubblici, per coordinate o per comune. Nella ricerca per comune vengono usate le coordinate Istat. I parametri ag, Fo, Tc* vengono calcolati come media pesata dei valori assunti da tali parametri nei quattro vertici della maglia elementare del *reticolo di riferimento* contenente il punto in esame (NTC Allegato A, eq. [3]).



Cliccare su "OK".

^к Spettri di risposta NTC

⁺ auto

[#] IDH_200

^{\$} Spettri di risposta NTC



Inserire il Periodo di Riferimento VR (in anni) e scegliere lo Stato Limite da verificare. Vengono visualizzati i valori dei parametri ag, Fo, Tc* corrispondenti.

Scegliere la Categoria di Sottosuolo: vengono aggiornati i parametri Ss (coefficiente di amplificazione stratigrafica da Tab. 3.2.V) e Cc (coefficiente funzione della categoria di sottosuolo da Tab. 3.2.V)

Scegliere la Categoria Topografica ed inserire il valore h/H, variabile fra 0 e 1 (h=quota sito, H=altezza rilievo topografico): viene aggiornato il parametro ST (coefficiente di amplificazione topografica da Tab. 3.2.VI).

Scegliere fra componente orizzontale o verticale.

Inserire il fattore di struttura q.

Eventualmente modificare il numero di punti dello spettro.

Lo spettro di risposta viene aggiornato automaticamente ad ogni variazione dei parametri scelti.

Le linee color ciano sono tracciate in corrispondenza ai valori TB, TC, TD.

Nel riquadro in basso è indicato il valore spettrale S corrispondente al periodo T. Si può impostare il periodo T oppure la frequenza f oppure la pulsazione ω . Sul grafico la linea blu indica il periodo scelto.

Data visualizza i valori numerici.

Export File esporta i dati in un file di testo.

Formula visualizza le formule che definiscono lo spettro.

Cliccare su *Create Title* per creare automaticamente il titolo che può essere successivamente editato.

K+#\$Spettri di risposta OPCM

Selezionare la normativa OPCM 3274 (dell'Ordimanza del Presidente del Consiglio dei Ministri n° 3274).

Lo spettro di risposta viene aggiornato automaticamente in base ai parametri scelti.



Fig. 1

In Fig. 1 è diagrammato lo spettro di risposta allo stato limite ultimo con le seguenti caratteristiche:

- Seismic Zone (zona sismica) 2 ag=0,25g
- Spectrum Type Horiz. (componente orizzontale); SLU (Stato Limite Ultimo)
- Ground Type (categoria suolo) B,C,E
- *Behaviour Facor q* (fattore di struttura) =4
- n° of points (numero di punti che definiscono la curva) =20

Nel riquadro in basso è indicato il valore spettrale S corrispondente al periodo T. Si può impostare il periodo T oppure la frequenza f oppure la pulsazione ω . Sul grafico la linea blu indica il periodo scelto.

Le linee color ciano sono tracciate in corrispondenza ai valori TB, TC, TD.

Data visualizza i valori numerici. *Export File* esporta i dati in un file di testo. *Formula* visualizza le formule che definiscono lo spettro.

IDH_210

^s Spettri di risposta OPCM

^K Spettri di risposta OPCM

⁺ auto

Cliccare su *Create Title* per creare automaticamente il titolo che può essere successivamente editato.

K+#\$Importazione dati spettro

Spectral Resp	onse		E		
Response Sp C:\Vb_piero\ Part. Factors	Response Spectrum File:				
Mode	Frequency (Hz)	Part. Factor	Include		
1	5,4927E-01	75,191	Yes		
2	1,6743E+00	17,203	Yes		
3	3,0279E+00	4,245	No		
4	4,1881E+00	1,587	No		
Total Mass Pa	articipation Factor	s: 92,394%	SRSS		
Direction Ve		Create spect	tral load cases		
		Solve	Cancel		

Cliccare su per importare i dati dello spettro da un file di testo con estensione *.Srf. Nel file le prime due righe contengono il titolo ed un commento; le righe successive contengono i valori del tempo e dell'accelerazione, separati da spazi o da tab. Il separatore decimale può essere il punto o la virgola; non è ammesso alcun separatore delle migliaia. Per ottenere un file di esempio provare ad esportare (pulsante *Export File*) uno spettro di normativa.

Cliccare su E per visualizzare lo spettro.

^{*K*} Importazione spettro

⁺ auto

[#] IDH_220

^{\$} Importazione spettro



Dal menu *File* si possono copiare i dati del grafico negli appunti di Windows per incollarli in un'altra applicazione. Se si usa "Incolla Speciale" si può scegliere se incollare i dati o l'immagine del grafico.

K+#\$TUTORIAL

Gli esempi che seguono sono presentati in forma di tutorial per illustrare le principali funzionalità del programma. **Si consiglia di eseguirli nell'ordine**.

I files di esempio sono contenuti nella sottodirectory Tutorial. Si consiglia di non usarla per i propri files.

Non usare nè cancellare la sottodirectory Drain.

ESEMPIO 1: ANALISI STATICA LINEARE DI UN PORTALE

File dei dati: Tutorial-1.t2d.

Il portale (Fig. 1), incastrato alla base, ha luce 3 m e altezza 4 m.



Aprire un nuovo telaio: menu File - New o strumento \square .

Controllare le unità di misura: menu Global – Units. OK per usare le unità di default.

Creare i nodi

Menu *Crete – Node*. Cliccare su *Apply* per creare il nodo 1 di coordinate 0, 0. Digitare 3 nella casella X e cliccare su *Apply* per creare il nodo 2 di coordinate 0, 3. Si può procedere in questo modo per creare gli altri nodi oppure:

- chiudere la finestra.
- Tools Copy
- digitare 4 nella casella incremento Y
- verificare che siano attivi gli strumenti *Select* **k** e *Toggle Node Select* **s**

- ⁺ auto
- # TUT_010

^K Tutorial;Analisi statica lineare

^{\$} Esempio 1

- selezionare i due nodi cliccando su di essi o trascinando il mouse per includerli in una finestra (Fig. 2)
- -
- Apply per copiare i nodi F3 o 🖾 per ridisegnare il modello -

🗏 Telaio 20) - File: Fran	ne1					_	
<u>File V</u> iew	S <u>u</u> mmary <u>G</u> l	obal <u>⊂</u> reate	<u>A</u> ttributes	<u>T</u> ools	Property	<u>S</u> olve [<u>D</u> rain Solver	
<u>R</u> esults <u>P</u> lot	t <u>?</u>							
🗋 🚔 🔚	⊜ Q, €	R 🕿 🛛 🛛	N 🛃	• Z	2-	- 18 M	, ≝ ⊢ ·	- 1
1: Load case	1			•				
· / * * * * * * *		Cop Increa X 0 Y 4	y nents	m m				
			Apply					2
[2] NODES	[0] BEAMS	[0] TRUSSES	m MPa	ı t kl	N cm	X= 3,159	Y= 0,4135	6. //

Fig. 2

Creare gli elementi:

- menu Create Element -
- cliccare sul nodo 1, trascinare il mouse e cliccare in prossimità del nodo 3 (Fig. 3) -
- ripetere l'operazione collegando i nodi 2 4 e 3 4 -
- chiudere la finestra -



Fig. 3

Inserire il nodo 5 a metà pilastro (il nodo serve per applicare il carico concentrato):

- menu Tools Subdivide
- 2 divisioni
- cliccare sull'elemento 2 (Fig. 4)
- Apply



Fig. 4

Cambiare il tipo di proprietà della trave:

- menu Attributes Beam Property Type
- selezionare la proprietà 2
- cliccare sulla trave
- Apply (Fig. 5)



Fig. 5

Definire le proprietà:

- menu Property
- menu *Edit* per cambiare il nome (Fig. 6). *OK*
- pulsante Materials ...
- selezionare Concrete C25/30. OK (Fig. 7)
- scheda Geometry
- pulsante Edit
- selezionare il tipo di sezione (1 Rect.= 1 rettangolo)
- inserire base e altezza e cliccare sulla figura (Fig. 8). OK
- ripetere le operazioni per la proprietà 2 (Trave) con dimensioni 30x40

New Name Property Name Pilastri Property Number QK Qancel New Young Modulus MPa Delete Poisson's Ratio Cgpy Density Q Kg/m³ Thermal Expansion C1⁻¹ Property 1: Pilastri Poisson Density Therm. Exp. Steel 210 000 0,3000 7 850 1,200E-05 Aluminium 70 000 0,3000 2 700 2,300E-05 Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C30/37 32 000 0,2000 2 400 1,000E-05 Image: Concrete C20/25 Add Young Modulus 23 500 MPa Cancel Row Cancel Row Poisson's Ratio 0,2000 2 400 Kg/m ³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05 1C ⁻¹ Default Default	eam Property 1					×I
Property Name Property Number Image: Cancel New Young Modulus Image: Cancel New Young Modulus Image: Cancel Delete Poisson's Ratio Image: Cancel Cgpy Density Image: Cancel Close Image: Cancel Image: Cancel Material Young Poisson Density Therm. Exp. Steel 210 000 0,3000 7 850 1,200E-05 Image: Concrete C20/25 29 500 2000 2,400 1,000E-05 Image: Cancel Row Auterial Name Concrete C20/25 Add Cancel Row Save Materials Poisson's Ratio 0,2000 Add Save Materials Image: Cancel Row Poisson's Ratio 0,2000 Kg/m ³ Save Materials Image: Cancel Row Poisson's Ratio 0,2000 Kg/m ³ Save Materials Thermal Exp.	New Name					
Property Number Image: Concept Property Number Image: Concept Property Number Image: Concept Property Prope	Property Name					
Property Number Image: Cancel New Young Modulus O MPa Delete Poisson's Ratio O MPa Delete Poisson's Ratio O kg/m³ Cgpy Density O kg/m³ Thermal Expansion O *C1 Close Voung Poisson Density Therm. Exp. Material Young Poisson Density Therm. Exp. * Steel 210 000 0,3000 7 850 1,200E-05 * Aluminium 70 000 0,3000 2 700 2,300E-05 * Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,000E-05 * Material Name Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,000E-05 * Material Name Concrete C20/25 Add Cancel Row Cancel Row Cancel Row Poisson's Ratio 0,2000 with and Raterials Save Materials Thermal Exp. Thermal Exp. Thermal Exp. Default	Pilastri					
New Young Modulus 0 MPa Delete Poisson's Ratio 0 kg/m³ Cgpy Density 0 kg/m³ Thermal Expansion 0 °C ·1 1 Close - - - Property 1: Pilastri - - - terials - - - - Steel 210 000 0,3000 7 850 1,200E-05 Aluminium 70 000 0,3000 2 700 2,300E-05 Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C30/37 32 000 0,2000 2 400 1,000E-05 Cancel Row - - - - Poisson's Ratio 0,2000 - - - Density 2 400 kg/m³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05 *C ⁻¹ Default	Property Number	1	1	<u>0</u> K	<u>C</u> ancel	
Delete Poisson's Ratio 0 kg/m ³ Cgpy Density 0 kg/m ³ Thermal Expansion 0 *C ⁻¹ Close 0 *C ⁻¹ Property 1: Pilastri terials 1/2000 Material Young Poisson Density Therm. Exp. Steel 210 000 0,3000 7 850 1,2000-05 Aluminium 70 000 0,3000 2 700 2,3000-05 Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,0000-05 Concrete C30/37 32 000 0,2000 2 400 1,0000-05 Material Name Concrete C20/25 Add Add Young Modulus 29 500 MPa Cancel Row Density 2 400 kg/m ³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05 *C ⁻¹ Default	New	You	ung Modulus	0	MPa	1
Copy Density 0 kg/m³ Thermal Expansion 0 °C ⁻¹ Close Thermal Expansion 0 °C ⁻¹ Property 1: Pilastri Thermal Expansion 0 °C ⁻¹ Steel 210 000 0,3000 7 850 1,200E-05 Aluminium 70 000 0,3000 7 850 1,200E-05 Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C30/37 32 000 0,2000 2 400 1,000E-05 Material Name Concrete C20/25 Add Cancel Row Poisson's Ratio 0,2000 2 400 1,000E-05 Density 2 400 kg/m³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05 °C ¹ Default	Delete	Po	isson's Ratio	0		
Image: Construction of the construc	Сору		Density	0	kg/m ³	
Immail Expansion Immail Expansion Immail Expansion Immail Expansion Immail Explanation Young Poisson Density Therm. Explanation Immail Explanation Young Poisson Density Thermal Explanation Add Immail Explanation Operation Immail Explanation Immail Explanation Immail Explanation Immail Explanation		The	-I Europeanieur	0	•c-1	
Liose Liose Property 1: Pilastri Image: Constant of the state of t	Chun 1	i nerma	ai Expansion	1	L.	
Material Young Poisson Density Therm. Exp. Image: Concrete C20/25 Image: Concrete C20/25 Add Material Name Concrete C20/25 Concrete C20/25 Add Cancel Row Cancel Row Poisson's Ratio 0,2000 kg/m ³ Save Materials Cancel Row Cancel Row Thermal Exp. 1,000E-05 °C ⁻¹ Default Cancel Row Cancel Row						
Material Young Poisson Density Therm. Exp. Image: Concrete C20/25 Image: Concrete C20/25 Add Image: Concrete C20/25 Image: Concrete C20/25 Add Image: Concrete C20/25 Image: Concrete						F
Material Young Poisson Density Therm. Exp. Image: Concrete C20/25 Aluminium 70 000 0,3000 2 700 2,300E-05 Aluminium 70 000 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C30/37 32 000 0,2000 2 400 1,000E-05 Material Name Concrete C20/25 Add Cancel Row Young Modulus 29 500 MPa Cancel Row Density 2 400 kg/m ³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05 °C ⁻¹ Default						
Material Young Poisson Density Therm. Exp. A Steel 210 000 0,3000 7 850 1,200E-05 Aluminium 70 000 0,3000 2 700 2,300E-05 Aluminium 70 000 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C20/37 32 000 0,2000 2 400 1,000E-05 V Material Name Concrete C20/25 Add Cancel Row Young Modulus 29 500 MPa Cancel Row Poisson's Ratio 0,2000 kg/m ³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05 °C ⁻¹ Default	Droportu 1: Dila					
Material Young Poisson Density Therm. Exp. Image: Additional system in the s	terials	SUI				
Material Young Poisson Density Therm. Exp. A Steel 210 000 0,3000 7 850 1,200E-05 Image: Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,000E-05 Image: Concrete C20/25 Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,000E-05 Image: Concrete C20/25 Image: Concrete C20/25 <th></th> <th></th> <th>D.:</th> <th>D</th> <th></th> <th></th>			D .:	D		
Aluminium 70 000 0,3000 2 700 2,300E-05 Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C30/37 32 000 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C30/37 32 000 0,2000 2 400 1,000E-05 Material Name Concrete C20/25 Add Young Modulus 29 500 MPa Cancel Row Density 2 400 kg/m ³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05 °C ⁻¹ Default	Material	210.00) Poissor) 0 3000	Density	1 herm. Exp. 1 200F-05	-
Concrete C20/25 29 500 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C25/30 30 500 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C30/37 32 000 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C30/37 32 000 0,2000 2 400 1,000E-05 Material Name Concrete C20/25 Add Cancel Row Young Modulus 29 500 MPa Cancel Row Density 2 400 kg/m ³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05 °C ⁻¹ Default	Aluminium	70 00	0 0.3000	2 700	2.300E-05	
Concrete C25/30 30 500 0,2000 2 400 1,000E-05 Concrete C30/37 32 000 0,2000 2 400 1,000E-05 Material Name Concrete C20/25 Add Young Modulus 29 500 MPa Cancel Row Density 2 400 kg/m ³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05 °C ⁻¹ Default	Concrete C20/2	25 29 50	0 0,2000	2 400	1,000E-05	
Concrete C30/37 32 000 0,2000 2 400 1,000E-05 Material Name Concrete C20/25 Add Young Modulus 29 500 MPa Cancel Row Poisson's Ratio 0,2000 kg/m³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05 °C ⁻¹ Default	Concrete C25/	30 30 50	0 0,2000	2 400	1,000E-05	
Material Name Concrete C20/25 Add Young Modulus 29 500 MPa Poisson's Ratio 0,2000 Density 2 400 Kg/m ³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05	Concrete C30/3	37 32 00	0 0,2000	2 400	1,000E-05	-
Material Name Concrete C20/25 Add Young Modulus 29 500 MPa Cancel Row Poisson's Ratio 0,2000 Save Materials Density 2 400 kg/m ³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05 °C ⁻¹ Default			o o ooor			_
Young Modulus 29 500 MPa Poisson's Ratio 0,2000 Density 2 400 Kg/m ³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05	Material Name	Concrete C20	1/25		Add	
Poisson's Ratio 0,2000 Density 2 400 kg/m ³ Thermal Exp. 1,000E-05 °C ⁻¹ Default	Young Modulus	29 500	MPa			
Density 2 400 kg/m ³ Save Materials Thermal Exp. 1,000E-05 °C ⁻¹ Default	Poisson's Batio	0.2000			Cancel Rov	V
Thermal Exp. 1,000E-05 °C-1 Default	Density	0,2000	- I <i>J</i> 3		Save Materia	
Thermal Exp. 1,000E-05 °C ⁻¹ Default	Density	2 400	Kg/m~			
	Thermal Exp.	1,000E-05	°C-1		Default	
				1		

Fig 7

Il programma usa solo il modulo di Young, la densità (se viene impostata N.B. un'accelerazione nel menu Global-Load Cases) e il coefficiente di dilatazione termica. Il modulo di Poisson non viene usato perchè si trascura la deformabilità a taglio.

<u>0</u>K



Verificare l'ingombro delle aste: menu View – Solid Elemets.

Inserire i vincoli:

- menu Attributes Node Restraints
- selezionare i nodi 1 e 2
- Apply

Inserire i carichi:

- menu Attributes Node Force Moment
- FX = 8 kN
- selezionare il nodo 3; Apply
- FX = 0; FY = -20; M = -10
- selezionare il nodo 5; Apply
- menu Attributes Beam Distributed Loads
- lasciare selezionato *q Start* = *q End*
- inserire –30 in direzione Y
- selezionare l'elemento 3; Apply
- chiudere la finestra

NB: per richiamare i valori degli attributi di un nodo o di un elemento, **tenere premuto il tasto** *Control* **e cliccare sul nodo o sull'elemento**.

Esplorare il modello: tenendo premuto il tasto Shift (Maiuscolo) appare una finestra con i dati del nodo o dell'elemento vicini al cursore. Devono essere attivi i pulsanti • e/o

Lancio dell'analisi statica lineare: menu *Solve – Linear Static* Il pulsante *Results File* viene evidenziato e vengono abilitati i pulsanti \sim 10 \sim . Premere rightarrow per settare la scala della **deformata**. Impostare la scala 10% (deformazione massima = 10% delle dimensioni del modello). La deformata è rappresentata in Fig. 9.



Fig. 9

Cliccare su 🔢 per visualizzare i **diagrammi** delle azioni interne (Fig. 10):

Element Results Display	×
Diagrams	
🔽 Bending Moment	
Axial Force	
🗖 Shear Force	
Relative size	Slices 6
O None O All	 Element
ок	Cancel

Dopo aver impostato a 0 la scala della deformata, il diagramma del momento appare come in Fig. 11.



Fig 11

Usare i pulsanti della barra degli strumenti di sinistra per nascondere le entità che impediscono la lettura dei valori numerici. I pulsanti nascondono/visualizzano:

- i nodi
- 🖊 gli elementi
- Na gli attributi dei nodi (vincoli, forze, momenti, masse)
- gli attributi delle aste (svincoli e carichi distribuiti)
- N. i numeri dei nodi.
- Ni numeri delle aste.
- H gli elementi selezionati.

Particolarmente utile è lo strumento \blacksquare (Hide Selected Elements) che permette di nascondere/visualizzare gli elementi selezionati. Usarlo nel modo seguente:

 attivare Select ▶ e Beam Select ✓ e cliccare sull'elemento 2 per selezionarlo. Cliccare su H: L'elemento 2 viene oscurato (Fig. 12) permettendo di leggere i valori dell'elemento 4. Cliccare sui vari elementi per oscurarli/visualizzarli. Cliccare nuovamente su H per visualizzare tutti gli elementi.

In alternativa usare lo strumento Zoom in Window 🖾 o il tasto F6 per ingrandire un particolare.



Fig 12

Usare lo strumento *Peek* 2 per l'analisi dettagliata dei risultati. Cliccare su un nodo per caricarne i valori degli spostamenti e delle coordinate. Per trovare i valori massimi e minimi di un parametro, selezionare la riga corrispondente e cliccare su uno dei pulsanti *Min Max*. In Fig. 13 si è trovato il valore massimo assoluto della rotazione che si ha al nodo 5.

Selezionare *React*. per esaminare le reazioni. Si noti che le reazioni nei nodi non vincolati devono essere praticamente nulle.

La scheda Beams mostra i valori delle azioni interne agli estremi dell'elemento (Fig. 14 a) o i diagrammi (Fig. 14 b) con i valori massimi e minimi lungo l'asta, l'ascissa corrispondente e i valori N(x), V(x) e M(x) in corrispondenza dell'ascissa x (x=1,29 nell'esempio). La ricerca dei valori massimi e minimi si riferisce all'azione interna evidenziata col colore ciano.

Il Drift (Fig. 14 a) è il rapporto fra la differenza di spostamento secondo x degli estremi e la lunghezza dell'asta; il suo utilizzo è illustrato nell'<u>Esempio 4</u>.







Fig. 15

L'opzione *Stress* mostra i valori delle tensioni al bordo superiore e inferiore della sezione, considerando le azioni interne N ed M selezionate (Fig. 15 a).

L'opzione *Release* (Fig. 15 b) visualizza gli spostamenti relativi in corrispondenza degli svincoli, nulli se non sono presenti svincoli.

Cliccare sul pulsante *Results File* 🖉 per uscire dalla modalità di visualizzazione dei risultati.

Salvare il file per conservare le modalità di visualizzazione ed i vari settaggi delle analisi che verranno usate quando si riapre il file dei risultati o si rilancia un'analisi.

Usare il menu *Results – Open Resul File* o il pulsante 🖉 per riaprire il file dei risultati (Fig. 16).

Res	ult Files				×
☑	Solutions	🔲 Drain Echo	🔲 Drain Energy		
C	Wb_piero\Telaio2d	\Tutorial\Tutorial-1.lsa [Ll	NEAR STATIC]		
			0		
			Upen	Delete Close	

Fig. 16

Selezionare il file e cliccare su *Open* (oppure fare doppio click sul nome del file). Usare il comando *Delete* per cancellare il file dei risultati.

Osservazione: se si confrontano i risultati con un altro programma si tenga presente che Telaio2D **non considera la deformabilità a taglio** e quindi potrebbero esservi piccole differenze qualora l'altro programma ne tenga conto.

K+#\$ ESEMPIO 2: INVILUPPO SOLLECITAZIONI

File dei dati: Tutorial-2.t2d

La trave continua di Fig. 17 è soggetta al carico permanente caratteristico (valore di esercizio) $g_k = 40 \text{ kN/m}$ ed al carico variabile $q_k = 20 \text{ kN/m}$. La sezione è rettangolare con b=100 cm, h=28 cm, con calcestruzzo C25/30. Si vogliono tracciare i diagrammi inviluppo delle azioni interne allo stato limite ultimo (SLU).



Fig. 17

Introdurre la geometria e la proprietà come illustrato nell'<u>Esempio 1</u>, utilizzando le unità di misura di default.

Carichi: Menu Global – Load Cases

Load Cases	×	
1: Permanenente Camp. 1 2: Permanenente Camp. 2 3: Variabile Camp. 1 4: Variabile Camp. 2		
Linear accelerations m/s ² Direction X : 0 Direction Y : 0		
New Delete OK Cance	el F	Ϊg.

Introdurre le quattro condizioni di carico di Fig. 18 usando il pulsante *New* e facendo doppio click su ciascun nome per modificarne la dizione di default.

Introdurre i valori dei carichi per ciascuna condizione (menu Attributes – Beam – Distributed Loads):

Load Case 1: qY = -40 (elemento 1) Load Case 2: qY = -40 (elemento 2)

- ⁺ auto
- [#] TUT 020
- ^{\$} Esempio 2

^K Inviluppo sollecitazioni;

Load Case 3: qY = -20 (elemento 1) Load Case 4: qY = -20 (elemento 2)

Soluzione: menu Solve – Linear Static

Per visualizzare i diagrammi usare il pulsante 🔢 . Esaminare le varie condizioni di carico selezionandole dalla casella combinata.

Inviluppo: menu Results – Envelope

i, Load Envelope			×
	Load	Factors	1
Load Cases	Min	Max	Cancel
1: Permanenente Camp. 1	1	1,4	<u></u>
2: Permanenente Camp. 2	1	1,4	Delete
3: Variabile Camp. 1	0	1,5	
4: Variabile Camp. 2	0	1,5	<u>M</u> ake
			Envelope
1			

Inserire i valori dei Load Factors (coefficienti parziali dei carichi) come illustrato in Fig. 19 e premere *Make Envelope*.

9



Fig. 20

In fig. 20 è mostrato il diagramma inviluppo del momento (valori massimi e minimi). Usare lo strumento *Peek* 2 per analizzare i dettagli:



In Fig. 21 a) è stato individuata la sezione con il valore massimo positivo del momento flettente cliccando sulla figura del momento (lo sfondo diventa ciano) e sul pulsante *Max*. Nella Fig. 21 b) sono mostrati i valori delle tensioni all'ascissa x=1,64 m per entrambi i valori massimo e minimo del momento.

K+#\$<u>ESEMPIO 3:</u> ANALISI DI BUCKLING E ANALISI STATICA DEL SECONDO ORDINE

File dei dati: Tutorial-3.t2d

Si illustrano le analisi di Buckling e del Secondo Ordine con l'esempio semplice della mensola di Fig. 22 per la quale si possono eseguire i calcoli manualmente.



Introdurre la geometria come illustrato nell'<u>Esempio 1</u> con le unità di misura di default.

Menu Property:

- scheda Material pulsante Materials ... selezionare Steel OK
- scheda *Geometry* pulsante *Profili* . Viene avviato il programma profili (è necessaria la versione 6.2 o successiva). Deselezionare IPE, selezionare HEB e cliccare su *Aggiorna Tabella*. Selezionare HE 200 B (Fig. 23).
- scheda Section: visualizza i dati della sezione
- pulsante Close

^K Analisi di Buckling; Secondo Ordine;Carico Critico

⁺ auto

[#] TUT_030

^{\$} Esempio 3





Se si vuole eseguire successivamente la verifica di stabilità, aprire la scheda *Section* (Fig. 23').

Beam Property 1:	Pilastro
<u>E</u> dit	
1: Pilastro	
Type	Material Section Geometry
• Beam	
C Truss	Section Area 78,08 cm ²
	I 5 696 cm ⁴
<u>N</u> ew	□ Buckling check parameters
<u>D</u> elete	Buckling curve
Сору	Steel: S235 (Fe360) 💌 fy 235 MPa
	EN 1993-1-1:2005 #5.3.2.(11)
<u>C</u> lose	

Fig. 23'

Selezionare *Buckling check parameters* ed introdurre la curva di stabilità (che viene caricata automaticamente dal programma Profili) ed il tipo di acciaio (il valore dello snervamento fy può essere introdotto indipendentemente).

Analisi Linear Buckling

Menu *Solve – Linear Static*: è necessario eseguire prima l'analisi statica lineare perchè per l'analisi successiva sono necessarie le azioni assiali.

Menu Solve – Linear Buckling

Number of modes : 2	Linear Buckling	<u>×</u>		
Load case : 1: Load case 1	Number of modes :	2 -		
Load case : 1: Load case 1 Telaio2D		_		
Telaio2D X	Load case : 1: Load case 1	•		
			Telaio2D	X
Solve The number of modes must be <= 2 The number of modes is reduced to 2		Solve	į	The number of modes must be <= 2 The number of modes is reduced to 2
Cancel		Cancel		ОК
a) b)	a)			b)

Fig. 24

Inserire il numero di modi da calcolare (se è maggiore del numero di autovalori compare il messaggio di Fig. 24 b). Scegliere il caso di carico per il quale calcolare il moltiplicatore critico delle azioni assiali (*Load case*).

_ _ _ X 💾 Telaio 2D - File: Tutorial-3 File View Summary Global Create Attributes Tools Property Solve Drain Solver Results Plot ? 🗋 🚔 📙 🚔 🗠 🗌 ାୟ 🕀 🛒 ଫ୍ର | 👆 🌌 /||2| 〜 🔢 🛝 🖻 ト . EE Load case 1 븊 N, N н [2] NODES [1] BEAMS [0] TRUSSES m MPa kg kN cm X=1,762 Y=-0,2573 [LINEAR BUCKLING]

Pulsante Solve:

Fig. 25

Viene mostrato il primo modo (prima forma di instabilità): la biforcazione dell'equilibrio avviene con azioni assiali pari a 3,7170 volte quelle dell'analisi statica (500 kN), cioè per N=1858,5kN.

Il carico critico euleriano vale:

$$P_{cr} = \frac{\pi^2 EI}{L_0^2} = \frac{\pi^2 210000 \cdot 5696 \cdot 10^4}{8000^2} / 1000 = 1845 \text{ kN}$$

invece del valore 1858,5 fornito dal programma.

L'analisi agli elementi finiti, basata sull'utilizzo della matrice di rigidezza geometrica anzichè delle funzioni di stabilità, sovrastima leggermente il moltiplicatore critico; la soluzione migliora aumentando la discretizzazione.

Nell'esempio il problema di buckling si riduce a trovare l'autovalore della matrice:

$$\begin{bmatrix} 12 + 36\lambda & 6L + 3L\lambda \\ 6L + 3L\lambda & 4L^2 + 4L^2\lambda \end{bmatrix} \text{ con } \lambda = -\frac{PL^2}{30EI}$$

Poichè il valore dell'autovalore è $\lambda = -0,082865$, si ha P_{cr} = 1858,5 kN

Il pulsante il permette di tracciare i diagrammi delle sollecitazioni del secondo ordine corrispondenti agli spostamenti dei nodi (le sollecitazioni non hanno significato fisico perché gli spostamenti dei nodi sono definiti nei mutui rapporti ma hanno ampiezza indeterminata). In Fig. 25 è tracciato il diagramma del momento che alla base vale 58,27 kNm. Questo valore corrisponde al prodotto dello spostamento in sommità (DX=0,03136 m) per il carico critico 1858,5 kN.

Il pulsante nette di esaminare gli spostamenti dei nodi (i cui valori hanno significato solo considerando i loro mutui rapporti) e le sollecitazioni del secondo ordine corrispondenti (Fig. 25').

N Peek: Linear Buckling	1 Peek: Linear Buckling
Node Beams Instab	Node Beams Instab
Node Displacement 2 DX (m) 0,03136 Quantity R (rad) -0,01229 © Disp. R (rad) -0,01229 © React. Y (m) 0 Find DX Y (m) 4 Min Max Absolute	Beam Nodes: Length: 1 [1,2] 4 m Quantity Beam Property: 1: Pilastro © End NVM Drift: 0,7839 % © Stress Stress Start © Release N (kN) 1 859 V (kN) 14.57 M (kNm) Min Max N (kN) 1 859 V (kN) 1 859 V (kN) 1 859 V (kN) 1 859 V (kN) - 2,651E-14 Absolute M (kNm) - 3,411E-14

Fig. 25'

M Peek: Linear Buckling				
Node Beams Instab				
EN 1993-1-1:2005 #5.3.2.(11)				
Beam N° 1 fy 235 MPa γ _{M1} 1.1				
N -500 kN ⁰ N -64,04 MPa				
α _{cr} 3,717 N _{cr} 1859 kN L _{cr} 7,97 m				
Find most axially stressed member				
α _{ult,k} 3,67 λ 0,9936				
Buckling curve b α 0,34 χ 0,6011				
e _{o,d} 0,02231 m Deform scale 0,7116				
Set Deform Scale				

Fig. 25"

La scheda *Instab* (Fig. 25'') serve per impostare la verifica di stabilità secondo l'Eurocodice 3, edizione 2005, #5.3.2(11) utilizzando l'analisi del secondo ordine eseguita sulla struttura con deformata proporzionale alla deformata critica.

Nella scheda sono presenti i seguenti parametri:

- γ_{M1} = coefficiente parziale di sicurezza
- L_{cr} = lunghezza di libera inflessione equivalente dell'asta selezionata
- $\alpha_{ult,k} = f_y/\sigma_N$ = moltiplicatore dell'azione assiale per raggiungere la resistenza plastica
- $\overline{\lambda}$ = snellezza adimensionale
- α = fattore di imperfezione relativo alla curva di stabilità
- χ = coefficiente di riduzione per carico di punta relativo alla curva di stabilità
- e_{0,d} = imperfezione geometrica di progetto

Il pulsante *Find most axially stressed member* permette di individuare l'asta con il valore massimo del rapporto σ_N/f_y , in base alla quale viene impostata la scala della deformata. Fra le varie aste con lo stesso rapporto σ_N/f_y viene selezionata quella col valore massimo del momento flettente.

Cliccare sul pulsante *Set Deform Scale* per impostare la scala della deformata (visualizzata nella casella di testo *Deform scale*, che può essere modificata solitamente per cambiarne il segno) prima di salvare la struttura (menu – *Save Deform*).

Viene proposto per il nuovo file il nome di default. Cliccare su Salva.

Nella nuova struttura il nodo 2 ha ascissa 0.02231 m.

Analisi del secondo ordine

Menu *Solve - Linear Static* Menu *Solve - Second Order Static* Se si desidera modificare la scala della deformata.





Fig. 26

Lo spostamento orizzontale del secondo ordine DX_2 in sommità (strumento *Peek*) è di 0,02855 m contro il valore $DX_1=0,02102$ dell'analisi del primo ordine. Il calcolo manuale, con la formula approssimata, fornirebbe:

$$DX_{2} = \frac{DX_{1}}{1 - P/P_{cr}} = \frac{DX_{1}}{1 - 1/\alpha_{cr}} = \frac{0,02102}{1 - 1/3,717} = 0,02876 \text{ m}$$

Alla base il momento del secondo ordine vale $M_2=73,43$ kNm (l'analisi linear static fornisce invece $M_1=59,16$ kNm).


Fig. 26'

La tensione massima di compressione pari a 192,8 MPa (Fig. 26') è inferiore al valore della resistenza di progetto $f_{yd}=f_y/\gamma_{M1}=235/1,1=213,6$ MPa. La verifica di stabilità è quindi soddisfatta.

Osservazione: le analisi di Buckling e del Secondo Ordine sono entrambe basate sull'ipotesi di piccoli spostamenti. Pertanto l'analisi del Secondo Ordine non fornisce risultati corretti quando la distribuzione delle azioni assiali si avvicina al valore critico (m_{cr} tende a 1) perchè le deformazioni tenderebbero all'infinito.

K+#\$ESEMPIO 4: FREQUENZE NATURALI E SPETTRO DI RISPOSTA

File dei dati: Tutorial-4.t2d

I dati geometrici, i carichi verticali da combinare con l'azione sismica e le masse di piano sono indicati in Fig. 27.

Inserire la geometria e i carichi come indicato nell'<u>Esempio 1</u>, utilizzando le unità di misura di default.



Assegnare le masse: menu Attributes – Node – Translational Mass (Fig. 28).

Node Attribu	tes	×
-Node Transla	tional Mass (t)	
🔽 Mass×	13,5	
🔽 Mass Y	0	
Del	ete <u>A</u> pply	Fig. 28

Il telaio appare come in Fig. 29.

TUT_040

^K Analisi delle frequenze proprie;Analisi a spettro di risposta

⁺ auto

^{\$} Esempio 4



Fig. 29

Assegnare le proprietà:

1: Pilastri – Steel – HE 200 B 2: Travi – Steel – IPE 240

Lanciare l'analisi Linear Static

Frequenze proprie

Menu Solve – Natural Frequencies

Nella finestra di dialogo di Fig. 30 selezionare il numero di modi (4 è il valore default), selezionare l'opzione *Mode Partecipation* che fa calcolare i coefficienti di partecipazione, inserire X=1, Y=0 per definire la direzione del sisma.

Normalmente lasciare deselezionata l'opzione Second order effects.

Natural Frequency	E	
Number of modes :	4 -	
E Second order effects		
Mode Partecipation		
Direction Vector		
X: 1	Solve	
Y: 0	Cancel	
		Fig. 30

🔄 Natu	ral Frequency List		inter in	in Aquity Sec.		
FREQU	ENCY RESULTS					*
Mode	Eigenvalue	1	Frequency	Frequenc	y Period	
			(rad/s)	(Hertz	:) (s)	
1	5,5496E+01	7	,4495E+00	1,1856E+0	0 8,4343E-01	
2	6,8535E+02	2	,6179E+01	4,1666E+0	0 2,4001E-01	
3	1,6721E+04	1	,2931E+02	2,0580E+0	1 4,8590E-02	
4	2,7119E+04	1	,6468E+02	2,6210E+0	1 3,8154E-02	
MODE	PARTICIPATION					
Mode	Frequency	Period	PF*			
	(Hz)	(s)	(%)			
1	1,186E+00	0,84343	94,940			
2	4,167E+00	0,24001	5,060			
3	2,058E+01	0,04859	0,000			
4	2,621E+01	0,03815	0,000			
TOTAL	MASS PARTICIPATI	ON FACTOR	5 100,000	8		
* Exc	itation direction	: (1,000	0,000)			
						Ψ.
						►

Fig. 31

In Fig. 31è mostrato l'output numerico dell'analisi. Si nota che la somma dei coefficienti di partecipazione PF dei primi 2 modi è il 100%.



Fig. 32

In Fig. 32 è mostrata la deformata del primo modo.

Analisi Spetto di Risposta

Menu Solve – Spectral Response

Spectral Resp	onse		E		
Spectrum Title: Horizontal-Spectrum-NTC - Comune L'Aquila (AQ) - SLD VR= Part. Factors for Direction Vector (1 0)					
Mode	Frequency (Hz)	Part. Factor	Include		
1	1,1856E+00	94,940	Yes		
2	4,1666E+00	5,060	Yes		
3	2,0580E+01	0,000	No		
4	2,6210E+01	0,000	No		
Total Mass Participation Factors: 100,000% 🔽 SRSS					
X: 9,81 Y: 0		Solve	<u>Cancel</u>		



L'opzione *Create spectral load cases* permette di creare condizioni di carico con forze orizzontali i cui effetti sono equivalenti a quelli dell'analisi a spettro di risposta. Cliccare su 🚔 per <u>importare</u> i dati dello spettro da un file di testo con estensione *.Srf. Cliccare su 🔄 per visualizzare lo spettro.

Creazione dello spettro di risposta secondo la normativa Stato Limite di danno

Cliccare su per aprire la finestra di Fig. 34 che permette di calcolare lo spettro di risposta secondo le <u>NTC 2008</u> o l'<u>Ordinanza 3274</u>. Selezionare SLD (**Stato Limite di Danno**). Il fattore di struttura q per lo SLD deve essere impostato su 1.



Fig. 34

Cliccare su *Create Title* per creare automaticamente il titolo che può essere successivamente editato.

Cliccare su Close per tornare alla Fig. 33.

Con riferimento alla Fig. 33 cliccare sulla colonna *Include* per selezionare i modi da includere nell'analisi. Inserire i valori in *Direction Vector*. Selezionare la combinazione dei modi *SRSS*.

Selezionare *Create spectral load cases* per creare load cases con carichi statici orizzontali equivalenti, che possono essere impiegati in successive analisi statiche. Questi carichi vengono denominati automaticamente Spectral loads i. Click su *Solve*.

5	, Spect	tral Response I	List				-		x
	SPECTR	RAL RESPONSI	E ANALYSIS	0 0 000)					*
	SPECTR	AL TABLE: Period	Horizontal-Spec Spectral value	trum-NTC - Co Excitation	mune L'Aquila Amplitude	(AQ) - SLV VR=5 Participation) Suolo=C Topo=T1	h/H=0	
	1	(s) 0.8434	Sd/g 0.13849	2.331E+03	5.817E+00	(%) 94,940			
	2	0,2400	0,29073	5,382E+02	2,283E-01	5,060			
	TOTAL	MASS PARTI	CIPATION FACTORS			100,000 %			-
	•								• H

Fig. 35

In fig. 35 sono riportati i risultati numerici dell'analisi. I valori di Excitation e Amplitude hanno il seguente significato:

Excitation = Direction Vector \cdot Coefficiente di partecipazione

Amplitude = Excitation \cdot Spectral value / autovalore

Spostamento spettrale = Amplitude \cdot autovettore

Il Coefficiente di partecipazione Γ è dato da:

$$\Gamma = \frac{\sum m_i \phi_i}{\sum m_i {\phi_i}^2}$$



In Fig. 36 è riportata la deformata della combinazione SRSS (scala 10) ed il valore massimo del *drift* (rapporto fra lo spostamento d_r di piano e la sua altezza h). Per ottenere questo valore selezionare la casella *drift* (viene evidenziata in ciano) e cliccare sul pulsante *Max*. L'elemento col valore massimo viene evidenziato in grigio.

Secondo le NTC e l'Ordinanza 3274 deve essere comunque: $d_r/h < 1\%$.

Stato Limite Ultimo

Fattore di struttura q = qo k_D k_R = 6,5 con:

 $qo = 5 \ \alpha_u / \alpha_1 = 5 \cdot 1, 3 = 6, 5$ $k_D = 1$ $k_R = 1$

Con riferimanto alla Fig. 33 cliccare su per aprire la finestra di Fig. 37. Selezionare SLV e inserire il fattore di struttura q. Premere *Close*.



Fig. 37

Con riferimanto alla Fig. 33 cliccare su Solve.

Combinazione dei carichi sismici con i carichi verticali statici:

Menu Solve – Combine Spectral+Static

💐 Combine Spectra	l+Static			×
		Load F	Factors	
Load Cases & Spe	ectral	Min	Max	Cancel
1: Verticali Comb.	Sisma	1	1	······································
2: Spectral-Mode	1 [1,1856E+00 H:	0	0	Delete
3: Spectral-Mode	2 [4,1666E+00 H:	0	0	
4: Spectral-SRSS		-1	1	<u>M</u> ake
				Envelope
1				

Fig. 38

Inserire i *Load Factors* come in Fig. 38. Premere *Make Envelope*. Visualizzare i diagrammi (Fig. 39).



Fig. 39

K+#\$ESEMPIO 5: NON LINEAR STATIC

File dei dati: Tutorial-5.t2d

I dati geometrici e i carichi sono indicati in Fig. 1. La trave è un IPE 300.

Inserire la geometria e i carichi come indicato nell'<u>Esempio 1</u>, utilizzando le unità di misura di default.



Si vuole analizzare il comportamento non lineare fino a collasso, utilizzando il solutore *Non Linear Static* del menu *Drain Solver*.

Poiché il solutore non lineare di Drain prevede solo carichi applicati ai nodi e quindi il carico distribuito viene trasformato in forze concentrate applicate ai nodi, è necessario inserire nodi intermedi suddividendo le campate (Menu *Tools-Subdivide*). Come prima approssimazione nel file di esempio le campate sono state suddivise in due parti. Per un confronto è stata inoltre inserita una copia della struttura caricata con le forze nodali equivalenti (FY=-10.3=-30 kN).

Definire le proprietà

Menu Property: inserire il materiale acciaio e il profilo IPE 300 (Fig. 2 a).

- ⁺ auto
- # TUT_050

^K Non Linear Static; Analisi statica non lineare; Cerniere plastiche

^{\$} Esempio 5



Click su *Non linear...* : come superficie di snervamento scegliere *No M-N interaction* e selezionare il tipo di acciaio (Fig. 2 b). Nelle caselle My+ e My- vengono automaticamente caricati i valori dei momenti plastici positivo e negativo (My=fy·Wpl,y), che possono comunque essere cambiati manualmente. Uscire premendo *OK* e *Close*.

Lancio dell'analisi statica non lineare: menu Drain Solver – Non Linear Static

Non Linear Static	×
Fixed Load Case None	•
Incremental Load Case 1: Load case 1	•
Displacement control Load control	\neg
Displacement increment for step -0,002 m	
Total displacement for analysis -0,03 m	Displacement direction
Control node 4	OXOYOR
Second order effects Image: Non linear material	Output step interval 1
Event calculation	Solve Cancel

Il solutore prevede la possibilità di sovrapporre gli effetti di una condizione di carico iniziale che rimane costante (*Fixed Load Case*) agli effetti di una condizione di carico che viene variata (*Incremental Load Case*). In questo esempio si considera solo la seconda condizione di carico (Fig. 3).

Si sceglie l'**analisi a controllo di spostamento** (*Displacement control*) che permette di eseguire l'analisi anche oltre il collasso. Selezionare Y come direzione dello spostamento (*Displacement direction*) e cliccare sul nodo 4 a metà campata per inserirlo come *Control node*.

Inserire l'incremento di spostamento ad ogni passo di calcolo (*Displacement increment for step*) e lo spostamento totale dell'analisi (*Total displacement for analysis*).

Selezionare le opzioni materiale non lineare (*Non linear material*) e calcolo degli eventi (*Event calculation*). Con quest'ultima opzione Drain inserisce automaticamente passi intermedi quando necessario (quando cambia significativamente la matrice di rigidezza).

Inserire l'intervallo dei passi in output (*Output step interval*). Nell'esempio i risultati di tutti i passi verranno mostrati in output.

Click su *Solve*: appare la finestra di Fig. 4 con l'echo dell'output a schermo di Drain. Notare la scritta COMPLETED che indica l'esito positivo dell'analisi.

📾 C:\WINDOWS\system32\cmd.exe	- D ×
Step 9 Load 4.8013E+00 F Unbal 2.9104E-11 M Unbal 2.9104E-11 Step 10 Load 4.9233E+00 F Unbal 3.5163E-06 M Unbal 1.0549E-05 Step 10 Load 4.9233E+00 F Unbal 0.0000E+00 M Unbal 2.9104E-11 Step 11 Load 4.9233E+00 F Unbal 3.3333E-06 M Unbal 1.0000E-05 Step 11 Load 4.9233E+00 F Unbal 2.9104E-11 M Unbal 2.9104E-11 Step 11 Load 4.9233E+00 F Unbal 2.9104E-11 M Unbal 2.9104E-11 Step 11 Load 4.9233E+00 F Unbal 2.9104E-11 M Unbal 2.9104E-11 Step 12 Load 4.9233E+00 F Unbal 2.910000E+00 M Unbal 1.5246E-12 Step 13 Load 4.9233E+00 F Unbal 2.9104E-11 M U	
Step = 14 Load = 4.9233E+00 F Unbal = 2.9104E-11 M Unbal = 2.9104E-11 Step = 15 Load = 4.9233E+00 F Unbal = 2.9104E-11 M Unbal = 2.9104E-11 COMPLETED : SEGMENT DISPLACEMENT INCREMENT *STOP Stop - Program terminated.	
C:\Vb_piero\Telaio2d\Drain>PAUSE Premere un tasto per continuare	V

Fig. 4

Premere un tasto per continuare. Appare il messaggio di Fig. 5. Premere invio per continuare.



Se l'analisi non ha avuto esito favorevole appare il messaggio di Fig. 6.



I risultati vengono caricati automaticamente dal file di output di Drain. Cliccare sulle freccette (o usare la rotella del mouse) per scorrere gli incrementi di carico. In Fig. 7 è mostrato il diagramma del momento flettente corrispondente al moltiplicatore 4,541 dei carichi. Questo passo di carico è il secondo incremento col numero 8: il primo è stato introdotto da Drain in corrispondenza del raggiungimento del momento plastico sull'appoggio centrale.



Fig. 7

Grafici 🞽 (Graphs)

In Fig. 8 è mostrato il grafico dello spostamento verticale del nodo 4 (cliccare sul nodo per inserirne il numero nella casella). Selezionare *Change X sign* dal menu *Graph Options*. Il grafico evidenzia il cambiamento di rigidezza in corrispondenza della formazione della cerniera plastica sull'appoggio e la trasformazione della trave in meccanismo.

Dal menu *File* si possono copiare i dati del grafico negli appunti di Windows per incollarli in un'altra applicazione (se si usa "Incolla Speciale" si può scegliere se incollare i dati o l'immagine del grafico).



Fig. 8

Cliccando su un punto del diagramma appare una casella con i valori numerici di x e y (v. Fig. 8).

Cliccando su *Data* si apre la finestra di Fig. 9 nella quale si possono leggere i dati numerici del diagramma.

Il collasso si ha per un moltiplicatore $m_u = 4,923$, cioè per un carico:

$q_u = 49,23 \, kN \, / m$

Poichè il momento plastico della sezione vale M_{pl}=147,7 kNm si ha:

$$q_u = \frac{49,23 \cdot 6^2}{147,7} \frac{M_{pl}}{L^2} = 12,0 \frac{M_{pl}}{L^2}$$
 contro il valore teorico esatto: $q_u = 11,65 \frac{M_{pl}}{L^2}$

Un valore del moltiplicatore più vicino a quello teorico (4,780) si può ottenere con una maggiore discretizzazione: si veda l'esempio del file Tutorial-5-1 che dà m=4,783.



Visualizzazione cerniere plastiche 🛏 (*Plastic hinges*)





Fig. 11

In Fig. 11 è rappresentata la distribuzione delle cerniere plastiche nell'ultimo passo di carico. I numeri rappresentano l'ordine di formazione delle cerniere. I colori indicano l'entità delle rotazioni plastiche, secondo la corrispondenza della legenda, nella quale si possono variare i limiti superiore ed inferiore dopo aver fatto doppio click su di essa.

Si noti che Drain considera la possibilità di formazione delle ceriere plastiche solo agli estremi degli elementi.

Per visualizzare i valori numerici delle rotazioni plastiche usare il pulsante II (*Plastic Deformation Listing*).

Se si sceglie l'**analisi a controllo di carico** (*Load control* Fig. 12), Drain esegue l'analisi applicando un valore minimo di Et pari a E/1E6 e lo spostamento DY tende all'infinito (Fig. 13).

Non Linear Static	×
Fixed Load Case None	
Incremental Load Case 1: Load case 1	•
Displacement control Load control Load increment for step 1 Total load inc. for analysis 	
Second order effects	Output step interval 1
🔽 Non linear material	
Event calculation	Solve Cancel Fig. 12



Fig. 13

K+#\$ ESEMPIO 6: NON LINEAR STATIC - P-Delta

File dei dati: Tutorial-6.t2d



I dati geometrici e i carichi sono indicati in Fig. 52. La trave è un HEB 200 in acciaio. Studiare il comportamento al variare del carico P (effetto P- Δ o effetto del secondo ordine.). Per calcolare un valore di P di riferimento per l'analisi non

lineare, lanciare il solutore *Linear Static* e poi il solutore *Linear Buckling* (menu *Solve*). Il moltiplicatore critico è m_{cr} = 3,281.

Menu Drain Solver – Non Linear Static

Non Linear Static	×
Fixed Load Case 2: q (orizzontale)	•
Incremental Load Case 1: P (assiale)	•
Displacement control Load control	<u> </u>
Load increment for step 0,02	
Second order effects	Output step interval 2
☐ Non linear material ✓ Event calculation	Solve Cancel

Fig. 53

^K Non Linear Static;Effetti del secondo ordine;P-Delta

⁺ auto

[#] TUT_060

^{\$} Esempio 6

Il carico orizzontale q, che verrà mantenuto costante, determina la condizione iniziale della struttura che precede l'applicazione del carico P. Drain esegue un'analisi statica lineare della struttura soggetta a q (e quindi ammette carichi distribuiti) e sulla configurazione deformata applica i successivi incrementi di P.

Scegliere la scheda Load Control ed inserire un valore sufficientemente piccolo per l'incremento di carico ad ogni step (l'incremento 0,02 significa che ad ogni step l'incremento di P è $0,02 \cdot 1000=20$ kN). L'incremento totale 3,3 è di poco superiore al moltiplicatore critico ottenuto con l'analisi Linear Buckling.

Selezionare *Second order effects* e *Event calculation* e lasciare deselezionata la casella *Non linear material* (comportamento indefinitamente elastico).

Inserire 2 nella casella Output step interval per limitare il numero di risultati in output.

Premere *Solve* e successivamente OK (vedi Esempio 5 per lo svolgimento dell'analisi di Drain).



Grafici 🞽 (Graphs)

Fig. 54

In Fig. 54 è mostrato il grafico dello spostamento orizzontale del nodo di sommità al variare del moltiplicatore del carico assiale P. Lo spostamento tende all'infinito in prossimità del carico critico.

Momento del secondo ordine

Telaio 2D - File: Tutorial-6
$\square \cong \blacksquare \bigoplus @ @ @ @ @ @ @ @ @ @ @ @ @ @ @ @ @ @$
Image: Static index static
[3] NUDES [[2] BEAMS [[0] TRUSSES] m] MPa] t] kN] m] X= 0,7843 Y= 2,046 [NON LINEAR STA"

Fig. 55

In Fig. 55 sono rappresentati la deformata ed il momento del secondo ordine corrispondenti al valore del moltiplicatore del carico pari a 2, cioè a P = 2000 kN. Poichè il momento indotto dal carico orizzontale è di 45 kNm, il momento del secondo ordine al piede, calcolato a partire dai carichi esterni, vale:

 $M = 45 + 2000 \cdot 0,01938 = 83,76 \text{ kNm}$ in buon accordo col valore 83,38 fornito da Drain.

K+#\$ ESEMPIO 7: NON LINEAR STATIC - PUSHOVER

File dei dati: Tutorial-7.t2d



Fig. 56

La struttura utilizzata in questo esempio è presa dall'articolo (Federico M. Mazzolani, Vincenzo Piluso, *Progettazione a duttilità e collasso dei telai sismo-resistenti*, in Costruzioni Metalliche, n. 2, Marzo-Aprile 1995) in cui viene presentato un metodo per dimensionare telai in acciaio capaci di garantire, sotto l'azione di forze sismiche orizzontali, un meccanismo di collasso di tipo globale.

Il telaio è illustrato in Fig. 56. L'acciaio utilizzato è l'Fe430. Le travi hanno sezione IPE 300 con carico verticale uniformemente distribuito pari a 35 kN/m mentre le colonne hanno sezione HE 360 B per i primi due livelli, HE 300 B per i successivi tre livelli e HE260B per l'ultimo livello.

Il peso per piano da considerare per l'analisi sismica, comprensivo del peso delle facciate, è: $Wp = 35 \cdot 4, 5 \cdot 3 = 472, 5 \text{ kN}.$

Per semplicità si considerano i valori delle masse di piano corrispondenti ($\alpha = 1$):

^K Pushover

⁺ auto

[#] TUT_070

^{\$} Esempio 7

Mp = 472,5/9,81 = 48,2 t

Nei nodi esterni si applica la massa Me = 8 t e nei nodi interni Mi = 16,1 t. La trave IPE 300 è scelta in modo da soddisfare la condizione $q < 4M_{pl}/L^2$; si ha infatti: $4M_{pl}/L^2 = 4 \cdot 157, 1 \cdot 1, 1/4, 5^2 = 34,1 \text{ kN/m} \sim 35$

per assicurare la formazione delle cerniere plastiche solo alle estremità delle travi.

La struttura è progettata per la zona sismica 1, terreno tipo B, C, D, secondo le definizioni dell'Ordinanza 3274/2003.

Si vuole eseguire l'analisi statica non lineare (Pushover) secondo le indicazioni dell'ordinanza.

Si deve eseguire prima la ricerca delle frequenze proprie per poter costruire la distribuzione di forze orizzontali proporzionali al primo modo:

Menu Solve – Natural Frequency



Fig. 57

Caratteristiche non lineari:



Fig. 58

In Fig. 58 a) sono mostrate le caratteristiche non lineari delle colonne inferiori ottenute automaticamente premendo il pulsante EC3 (vedi menu <u>Property Non linear</u> ...). Si è poi inserito manualmente il valore della resistenza a compressione Nyc considerando l'instabilità intorno all'asse debole con lunghezza di libera inflessione pari all'interpiano (3 m). Per le travi si è scelta una superficie di snervamento senza interazione M-N (Fig. 58 b). A favore di sicurezza non si considera l'incrudimento (Et = 0) e si trascurano le zone rigide.

Menu Drain Solver - PushOver

PushOver Analysis	S. Pushover lateral forces	PushOver Analysis
Gravitational loads: 1: Verticale	Vertical distribution of the lateral loads to be applied:	Gravitational loads: 1: Verticale
Seismic loads: 1: Verticale	C PushOver-Uniform	Seismic loads: 2: PushOver-Modal
Create P.O. Loads	"uniform" pattern, based on lateral forces that are proportional to mass regardless of elevation (uniform response acceleration)	Create P.O. Loads
Displacement step increment: 0.01 m	PushOver-Modal "modal" pattern, proportional to lateral forces consistent with the	Displacement step increment: 0.01 m
Second order effects	lateral force distribution in the direction under consideration determined in elastic analysis	Second order effects
SolveCancel	<u>D</u> K <u>C</u> ancel	Solve Cancel
a)	b)	c)
	Fig. 59	

Selezionare la condizione di carico corrispondente ai carichi verticali da considerare nella combinazione sismica (*Gravitational loads* in Fig. 59 a) ed il nodo di controllo (cliccare sul

nodo). Cliccare sul pulsante *Create P.O. Loads* per generare automaticamente le distribuzioni di forze orizzontali previste dall'Ordinanza (Fig. 59 b) che verranno aggiunte alle condizioni di carico e saranno salvate nel file dei dati del telaio.

Introdurre l'incremento di spostamento del nodo di controllo ad ogni step e lo spostamento totale dell'analisi (Fig. 59 c).

Click su Solve. Procedere come nell'esempio 5.



Fig. 60

In Fig. 60 è mostrata la deformata corrispondente al moltiplicatore 2 delle forze orizzontali.

Grafici 🞽 (Graphs)

In Fig. 61 è mostrato il diagramma dello spostamento del nodo di controllo. E' riportato il valore *alpha*, *1* del moltiplicatore in corrispondenza della formazione della prima cerniera plastica, il valore *alpha*, *u* del moltiplicatore ultimo e il valore del rapporto *alpha*, *u* /*alpha*, *1* utile per calcolare il fattore di struttura q.





Fig. 61

Dal menu *Capacity Curve* si può selezionare la rappresentazione in funzione del taglio alla base nella quale compaiono il valore Fb del taglio alla base corrispondente al moltiplicatore unitario, il valore Fb, l corrispondente alla formazione della prima cerniera plastica, il valore ultimo Fb, u del taglio alla base e il valore dc, u dello spostamento ultimo del nodo di controllo. Il valore di dc, u dovrebbe corrispondere ad una riduzione del 15% del taglio ultimo (linea orizzontale tratteggiata); poiché in corrispondeza dello spostamento massimo

imposto per l'analisi (0,5 m) la riduzione del taglio è inferiore al 15%, lo spostamento ultimo viene posto, a favore di sicurezza, pari a 0,5 m.

Dal menu *File* si possono copiare i dati del grafico negli appunti di Windows per incollarli in un'altra applicazione (se si usa "Incolla Speciale" si può scegliere se incollare i dati o l'immagine del grafico).

Il pulsante Data mostra i valori numerici.

Il pulsante *Assesment* apre la finestra di Fig. 62 con la verifica secondo le NTC 2008. Il pulsante è abilitato solo se l'analisi è stata condotta per una delle due condizioni di carico previste dalla normativa (Fig. 59 b).



La curva verde è la curva di capacità del sistema equivalente ad un grado di libertà. La curva bilineare rossa sottende la stessa area della curva verde, secondo le indicazioni delle NTC.



Figura C7.3.1 – Sistema e diagramma bilineare equivalente

La verifica è soddisfatta perché lo spostamento ultimo dc,u = 0,4998 m del nodo di controllo è maggiore dello spostamento richiesto dal sisma $\Gamma d_{max}^* = 0,2519$ m.

La verifica deve essere ripetuta per la distribuzione di forze orizzontali proporzionali alle masse.

N.B. Se per la struttura in esame non sono stati impostati i dati del sisma, per esempio in seguito all'esecuzione di un'analisi a spettro di risposta, viene aperta automaticamente la finestra di Fig. 63, che mostra il diagramma dello spettro degli spostamenti dell'oscillatore elastico equivalente, per l'impostazione della zona sismica e del tipo di terreno. In ogni caso è bene controllare che i dati siano quelli del problema cliccando sul pulsante *Displacement Response Spectrum*. Salvare il file *.t2d dopo aver eseguito la verifica per memorizzare le impostazioni e renderle disponibili in seguito.



Fig. 63

L'esame dei risultati può essere completato con la Visualizzazione delle cerniere plastiche (vedi <u>esempio 5</u>).

K+#\$ESEMPIO 8: LINEAR DYNAMIC

File dei dati: Tutorial-8.t2d





La trave dell'esempio, in c.a. con sezione rettangolare di 50x100 cm, ha una luce di 12 m ed in fase di costruzione è puntellata in mezzaria. Si vuole analizzare il comportamento dinamico lineare per effetto della rimozione improvvisa del puntello.

Introdurre la geometria (Fig. 65) creando i nodi estremi 1 e 2 e l'elemento che li collega. Suddividere l'elemento in 8 parti. Vincolare i nodi 1 e 2 con cerniera e carrello.



Fig. 65

Creare le 3 condizioni di carico di Fig. 66. Nella prima inserire il carico distribuito di 120 kN/m e la reazione vincolare di 937,5 kN esercitata dal puntello (la reazione può essere calcolata inserendo temporaneamente il vincolo). Nella seconda condizione di carico inserire nel nodo 6 una forza uguale ed opposta alla reazione del puntello. Nella terza condizione di carico inserire solo il carico distribuito: l'analisi lineare con questa condizione di carico e le sollecitazioni nel caso di rimozione lenta del puntello.

^K Linear Dynamic; Rimozione puntello; Forzante dinamica; Dynamic force

⁺ auto

[#] TUT_080

^{\$} Esempio 8: Linear Dynamic

Load Cases	1
1: Trave puntellata 2: Rimozione puntello 3: Rimozione lenta	
Linear accelerations m/s ²	
Direction X : 0 Direction Y : 0	
<u>N</u> ew <u>D</u> elete OK Cancel	Fig. 66

Introdurre le proprietà della sezione (Fig. 67):

Beam Property 1 Edit	: Beam Property 1		X	1
1: Beam I	Property 1		•	1
Туре	Material Se	ction	Geometry	
 Beam Truss 	Materials		Non linear	
	Concrete C25/30 - Densità c	ambiata		
New	Young Modulus	30 500	MPa	
<u>D</u> elete	Poisson's Ratio	0,2000		
С <u>о</u> ру	Density	24 464	kg/m ³	
	Thermal Expansion	1,000E-05	°C ⁻¹	
Close				Fig. 67

Per la densità inserire manualmente il valore corrispondente al carico applicato:

 $Density = 120000/(0.5 \cdot 9.81) = 24464 \text{ kg/mc}$

In questo modo Drain terrà conto nell'analisi dinamica dell'intera massa della struttura, concentrandola nei nodi.

Lanciare l'analisi dinamica: Drain Solver – Linear Dynamic

Linear Dynamic 🛛 🖄	
Force	
File: 🛱 🎏	
Title:	
Tutorial-8 - Dynamic Force (Rimozione puntello)	
Fixed Load Case 1: Trave puntellata	
Dynamic Load Case Damping	
2: Rimozione puntel C None Rayleigh	
Frequence (Hz) Damping	
1 3 0,05	
2 4 0,05	
Integration time inter. (s) 0.01 Total time (s) 1	
Step interval	
Displacement Velocity Acceleration	
Calua Council	
Solve	Fig

Scegliere Dynamic Force

Impostare la condizione di carico iniziale che rimarrà costante per tutta l'analisi (*Fixed Load Case*). Scegliere *None* se la struttura è scarica all'inizio dell'analisi.

Scegliere la condizione di carico alla quale applicare il moltiplicatore variabile nel tempo (*Dynamic Load Case*).

Se si vuole applicare uno smorzamento (*Damping*), inserirne i valori per due frequenze significative. In questo esempio si è considerato uno smorzamento costante del 5% per due valori vicini alla frequenza del primo modo, il cui valore (ottenuto dal solutore *Solve – Natural Frequency*) è di 3,24 Hz (T=0,309 s).

Scegliere l'intervallo di integrazione (*Integration time inter*.) e il tempo totale dell'analisi (*Total time*).

Per l'output scegliere l'intervallo dei risultati, in termini di numero di passi (*Step interval*) o di numero di secondi (*Time interval*), e il tipo di risultati (*Displacement, Velocity, Acceleration*).

La storia di carico, in termini di valori del moltiplicatore della condizione di carico *Dynamic Load Case* in funzione del tempo, può essere introdotta in due modi:

- con il pulsante [™] si possono caricare i dati da un file di testo. Nel file le prime due righe contengono il titolo ed un commento; le righe successive contengono i valori del tempo e del moltiplicatore, separati da spazi o da tab. Il separatore decimale può essere il punto o la virgola; non è ammesso alcun separatore delle migliaia.
- con il pulsante ≤ si può visualizzare il diagramma (Fig. 69). Il diagramma sarà vuoto se il file dei dati *.t2d è nuovo: in tal caso premere il pulsante *Data* (Fig. 69) per accedere alla griglia editabile di Fig. 70.

Tutti i dati ed i settaggi delle analisi vengono salvati nel file *.t2d del telaio: è quindi opportuno salvare il modello dopo ogni analisi.



Click su Data per visualizzare ed editare i valori numerici (Fig. 70).

🔄 Telaio2D - Graph				
File	Graph Options			
n	3 Titl	e Tutorial-8 ·	Dy	namic Force (Rimozione puntello)
			_	1
<u> </u>	t (sec)	Load Factor		
		U 1 000		
	2 0,06000	1,000		
	3 4,000	1,000		

La tabella può essere editata. Se si cambia il numero di punti n, il numero di righe viene aggiornato premendo invio. Il pulsante *Graph* aggiorna il grafico.

Il menu File, presente anche quando è visualizzato il grafico, permette di:

- copiare i dati del grafico negli appunti di Windows per incollarli in un'altra applicazione (se si usa "Incolla Speciale" si può scegliere se incollare i dati o l'immagine del grafico).
- stampare la finestra
- esportare i dati in un file di testo
- chiudere la finestra.

Per eseguire l'analisi cliccare su *Solve* (Fig. 68). Vedi <u>Esempio 5</u> per la descrizione dello svolgimento dell'analisi in Drain.





In Fig. 71 è mostrato il grafico della freccia in mezzaria in funzione del tempo. Il valore massimo della freccia (53,59 mm) è quasi doppio rispetto al valore della freccia statica (30,02 mm) perchè la velocità di carico (rimozione del puntello) è molto elevata (la rimozione avviene in un intervallo di tempo molto inferiore al periodo proprio). La trave oscilla secondo il primo modo, intorno al valore della posizione statica.

Il valore della freccia statica si può ottenere da un'analisi statica lineare con la terza condizione di carico.

K+#\$ESEMPIO 9: NON LINEAR DYNAMIC

File dei dati: Tutorial-9.t2d

Viene studiata la risposta dinamica non lineare del telaio dell'<u>Esempio 7</u> sottoposto all'accelerazione sismica registrata durante il terremoto del Friuli (6-5-1976) a Tolmezzo (stazione Diga Ambiesta). I dati del sisma sono stati reperiti sul sito Internet:

Internet Site for European Strong-Motion Data (<u>http://www.isesd.cv.ic.ac.uk/esd/</u>)

Drain Solver – Non Linear Dynamic

Non Linear Dynamic	×
Ground Acceleration	
Acceleration	
File: 🚔 🔚	
Friuli 6-5-1976 Tolmezzo	Diga Ambiesta ore 20:0 - Primi 1
Fixed Load Case 1: Ve	rticali
Direction	Damping
X: 1,4	O None 💿 Rayleigh
Y: 0	Frequence (Hz) Damping
Second order effects	1 0,7 0,05
Non linear material	2 1 0,05
Event calculation	
Integration time inter. (s)	0,01 Total time (s) 16
Output	
C Step interval 0	● Time interval 0,02 s
Displacement	Velocity 🗖 Acceleration
	SolveCancel

L'accelerogramma, memorizzato nel file dei dati, è stato caricato da un file di testo premendo il pulsante $\stackrel{\frown}{\Longrightarrow}$ (vedi <u>Esempio 8</u>). Premere il pulsante $\stackrel{\frown}{\bowtie}$ per visualizzare l'accelerogramma (Fig. 73).

^K Non Linear Dynamic;Ground acceleration;Accelerazione del suolo;Analisi dinamica non lineare;Drift;

⁺ auto

[#] TUT_090

^{\$} Esempio 9 – Non Linear Dynamic

Scegliere la condizione di carico per i carichi verticali statici presenti durante il sisma.

Introdurre in *Direction* le componenti del vettore di direzione del sisma: l'accelerogramma viene applicato nelle due direzione X e Y con i moltiplicatori introdotti. In questo esempio si è introdotto il valore 1,4 per tener conto del fattore di importanza (edifici la cui funzionalità durante il terremoto ha importanza fondamentale per la protezione civile).

Per lo smorzamento alla *Rayleigh* si sono introdotti due valori uguali pari a 0,05 (5%) per il coefficiente di smorzamento equivalente ξ in corrispondenza a due valori della frequenza vicini alla frequenza del primo modo (0,756 Hz). Il programma calcola i coefficienti α e β di Rayleigh, usati dal solutore Drain, con la classica formula:

$$2\xi_1\omega_1 = \alpha + \beta\omega_1^2$$
$$2\xi_2\omega_2 = \alpha + \beta\omega_2^2$$

Selezionare le opzioni *Second order effects* e *Non linear material*. Con l'opzione *Event calculation* Drain inserisce automaticamente passi intermedi quando necessario (quando cambia significativamente la matrice di rigidezza).

Inserire l'intervallo di integrazione e la durata dell'analisi. Si è scelto di analizzare il comportamento della struttura oltre la durata dell'accelerogramma che è di 12 secondi.

Per l'output si è scelto di salvare i risultati ogni 0,02 s limitatamente alle deformazioni (le sollecitazioni vengono comunque salvate).



Fig. 73

Per eseguire l'analisi cliccare su *Solve* (Fig. 72). Vedi <u>Esempio 5</u> per la descrizione dello svolgimento dell'analisi in Drain.



Grafici 🞽 (Graphs)

In Fig. 74 è mostrato il diagramma dello spostamento orizzontale dell'ultimo piano. Lo spostamento massimo è di 12,8 cm. Dopo la scossa l'oscillazione si smorza e rimane uno spostamento residuo di circa 3 cm.
🔄 Telaio2D - Graph 🛛 🛛 🔀	1
Node Element	
Select by 🔽 Property 🔲 Group	
Property: 4: Travi	
Node Start O Node End	
Quantity	
ONOV OM O Drift	
C Current plastic deformation	
C Acc. positive deformation	
C Acc. negative deformation	
-X Axis	
Step Number	
Time (s)	
OK Cancel	
	📕 Fig. 7

Per ottenere il diagramma inviluppo delle sollecitazioni selezionare la casella *Select by Property* (Fig. 75). Scegliere la proprietà e l'estremo degli elementi da inserire nell'inviluppo. Si ottiene il diagramma di Fig. 76 nel quale, operando sul menu *Graph Options*, si sono eliminate le marche, si è ridotto lo spessore delle linee e si sono evidenziati in grassetto gli assi.



Per ingrandire un particolare si deve selezionare il menu *Zoom In*: il cursore si trasforma in una croce. Cliccare in due punti che individuano i vertici opposti della finestra da ingrandire. Correggere eventualmente il posizionamento con *Pan*. Si ottiene il diagramma di Fig. 77.



Si nota che nelle travi si sono formate cerniere plastiche (M_{pl} =172,8 kNm).

In Fig. 78 è mostrata la distribuzione delle cerniere plastiche al passo 212, ottenuta premendo il tasto e scegliendo *current plastic hinges rotation*.



Fig. 78

In Fig. 79 sono mostrate la deformata ed il diagramma del momento in corrispondenza dell'istante nel quale si ha lo spostamento massimo in sommità. Agire sulla rotella del mouse (il Combo Box deve essere evidenziato) per scorrere la storia dell'evento sismico.



Fig. 79

In Fig. 80 è riportato l'inviluppo dei *Drift* per il gruppo Colonne sinistra. Il drift massimo è pari a circa 1,2%.

Il Drift è il rapporto fra gli spostamenti DX degli estremi dell'elemento e la sua lunghezza.



Fig. 80