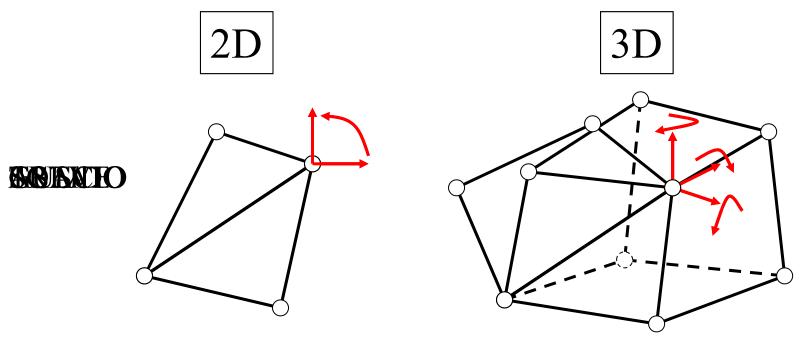
CORSO DI COSTRUZIONI MECCANICHE II CLS ING. ELETTRICA

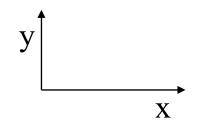
PARTE II
REV.: 01 DEL 02 MAGGIO 2005

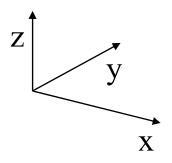
PRINCIPALI TIPI DI ELEMENTO E LORO IMPIEGO

PRINCIPALI TIPI DI ELEMENTO



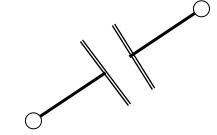
PbPilisErlasgicsicàcipiamatur Terleticolariphe dis Elasticità 3D assialsimmetrico





ALTRI TIPI COMUNI DI ELEMENTO

"GAP"



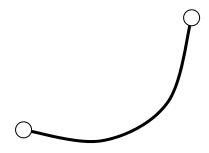
Pb. contatto

Massa

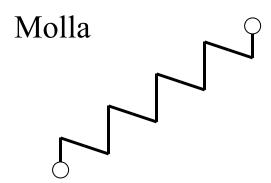


Masse concentrate

"PIPE"



Tubazioni



Elementi elastici

Figure 1.1 LINK1 Geometry

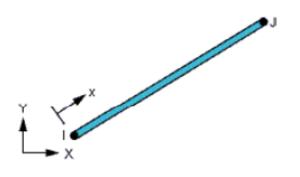
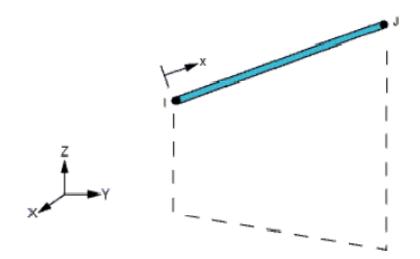


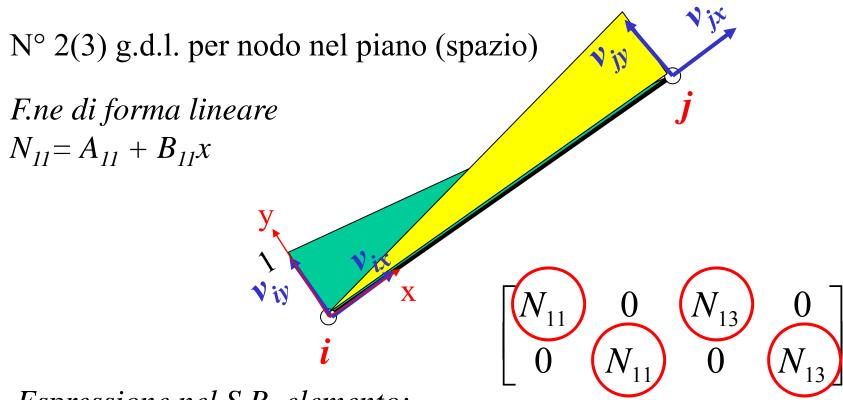
Figure 8.1 LINK8 Geometry



Travature reticolari piane e spaziali

- solo sforzo normale
- 2 nodi
- 2 o 3 g.d.l/nodo
- carichi applicabili solo nei nodi
- Car. geometriche: A

N° 2 nodi



Espressione nel S.R. elemento:

$$N_{11} = (L-x)/L$$
 $N_{13} = x/L$

OSSERVAZIONE: La soluzione ottenuta è esatta, nel senso che rappresenta senza errori lo stato di tensione/deformazione di un membro di una travatura reticolare.

Elemento asta

$$v_{x}(x) = v_{ix} \cdot \frac{(L-x)}{L} + v_{jx} \cdot \frac{x}{L}$$

$$\varepsilon = \frac{\partial}{\partial x} \left(v_{ix} \cdot \frac{(L-x)}{L} + v_{jx} \cdot \frac{x}{L} \right) = \frac{v_{jx} - v_{ix}}{L} = \text{cost}$$

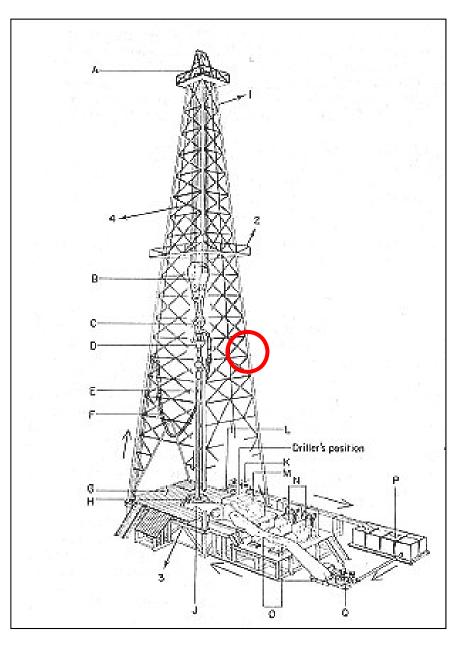
$$\varepsilon = \frac{N}{EA} = \cos t$$

$$v_{ix} = v_{ix} + \varepsilon \cdot L$$

$$\varepsilon = \frac{v_{jx} - v_{ix}}{L}$$

 $\varepsilon = \frac{N}{FA} = \cos t \qquad \qquad \underline{\text{Membro travatura reticolare}}$

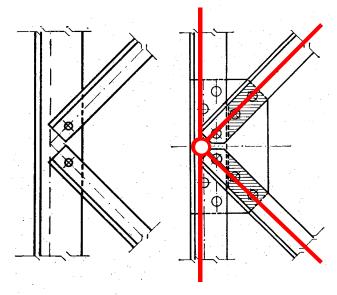
ELEMENTO ASTA/4 - TRALICCIO



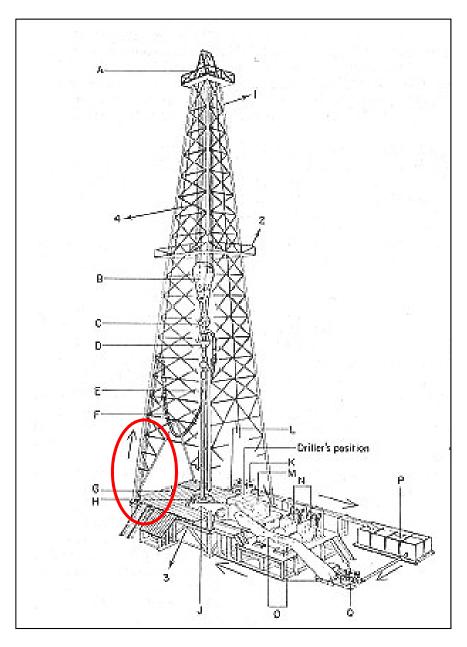
Traliccio di sostegno per batterie di perforazione petrolifera.

Il modello è giustificabile con:

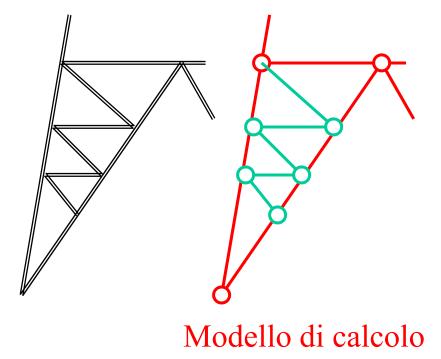
- bassa rigidezza flessionale delle aste
- giochi tra bulloni e fori



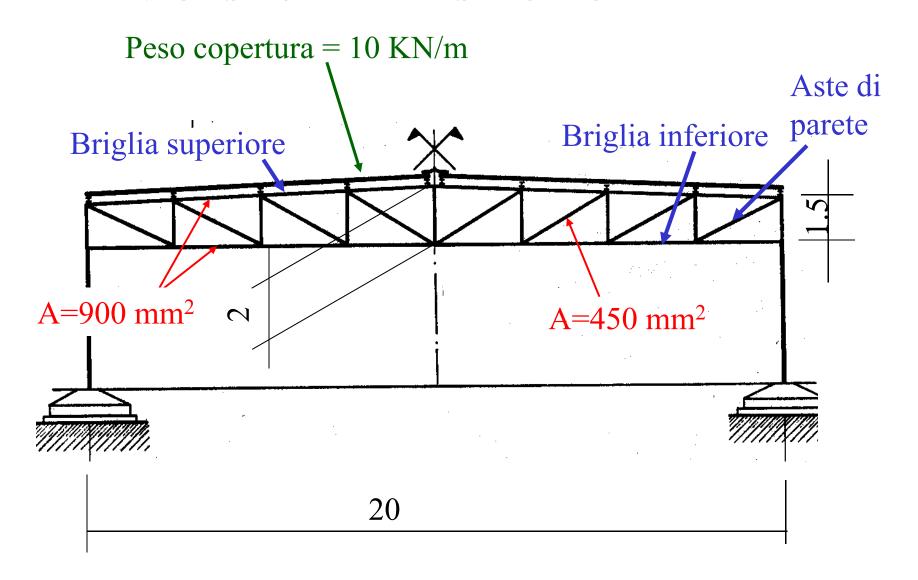
ELEMENTO ASTA/5 - TRALICCIO

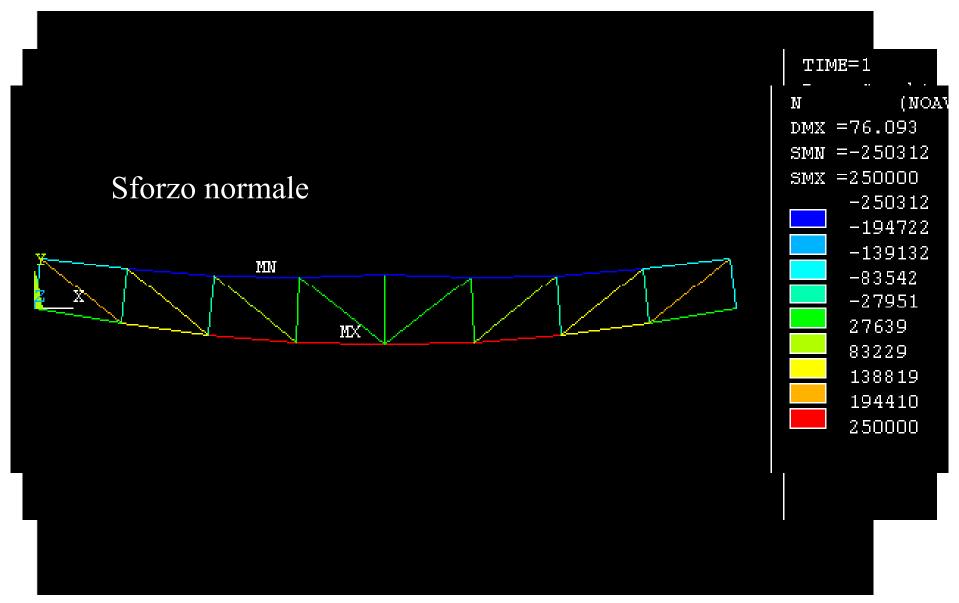


Nel fare il modello si escludono solitamente le aste che non hanno una funzione strutturale (rompitratta)



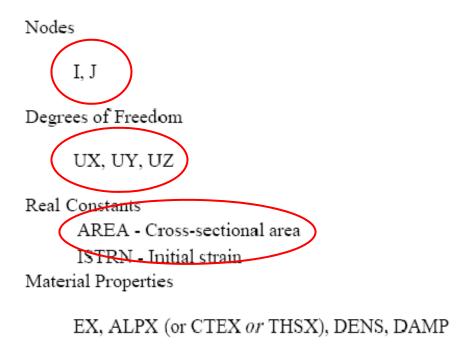
ELEMENTO ASTA/6 – ALTRE STRUTTURE





File di comandi: capriata_reticolare_piana.txt

Dati di input per l'elemento asta 3D (8) di ANSYS



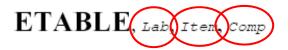
Accesso ai risultati per l'elemento asta 3D – Comando ETABLE

Table 8.2 LINK8 Item and Sequence Numbers

Output Quantity	ETABLE and ESOL Command Input			
Name	(Item	E	I	J
SAXL	LS	1	-	-
EPELAXL	LEPEL	1	-	-
EPTHAXL	LEPTH	1	-	-
EPSWAXL	LEPTH	2	-	-
EPINAXL	LEPTH	3	-	-
EPPLAXL	LEPPL	1	-	-
EPCRAXL	LEPCR	1	-	-
SEPL	NLIN	1	-	-
SRAT	NLIN	2	-	-
HPRES	NIIN	3	-	-
EPEQ	NLIN	4	-	-
MFORX	SMISC	1	-	-
FLUEN	NIXIISC	7-	1	2
TEMP	LBFE		1	2

ETABLE, N. SMISC 1

! estrae la ("forza normale") dal data base



Accesso ai risultati per l'elemento asta 3D – Comando ETABLE

Table 8.2 LINK8 Item and Sequence Numbers

Output Quantity	ETABLE and ESOL Command Input				
Name	Item	E	I	J	
SAXL	LS	1	-	-	
EPELAXL	LEPEL	1	-	-	
EPTHAXL	LEPTH	1	-	-	
EPSWAXL	EPTH	2	-	-	
EPINAXL	LEPTH	3	-	-	
EPPLAXL	LEPPL	1	-	-	
EPCRAXL	LEPCR	1	-	-	
SEPL	NLIN	1	-	-	
SRAT	NLIN	2	-	-	
HPRES	NLIN	3	-	-	
EPEQ	NLIN	4	-	-	
MFORX	SMISC	1	-	-	
FLUEN	NMISC	_	1	2	
TEMP	L/BFE	-		2	

ETABLE, SNL\$1

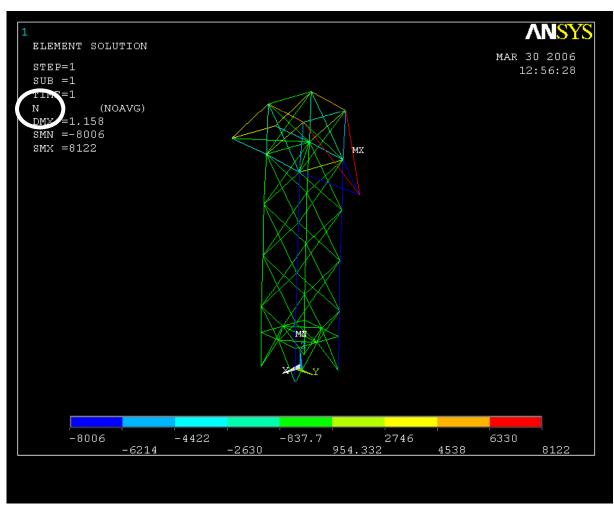
! estrae il dato ('tensione assiale') dal data base

ETABLE, Lab, Item, Comp

Rappresentazione grafica risultati – Comando PLETAB

PLETAB, Itlab, Avglab





Rappresentazione grafica risultati – Comando PLLS





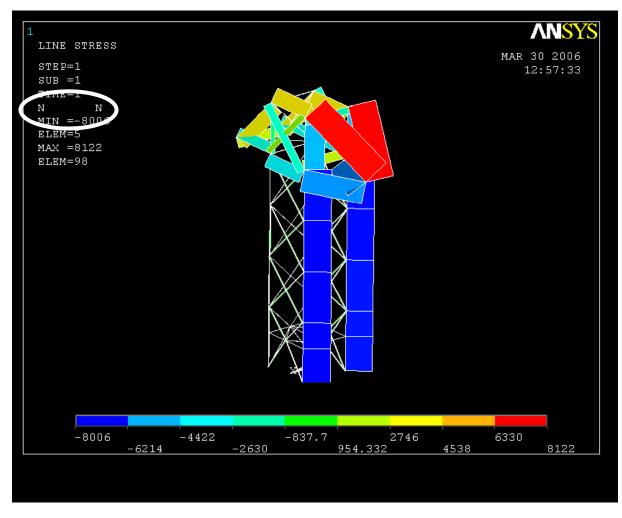
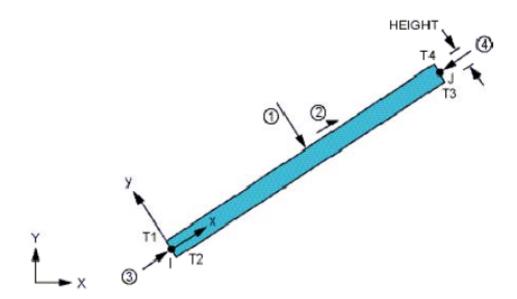


Figure 3.1 BEAM3 Geometry

2D



Telai piani

- 2 nodi
- 3 g.d.l /nodo
- carichi concentrati e distribuiti
- Car. geometriche: $A, J_x, ...$

Il piano x,y deve contenere:

- nodi
- carichi
- uno degli assi principali di inerzia delle sezioni

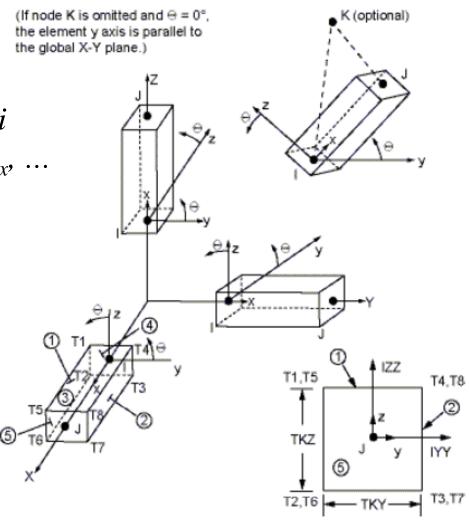
Telai spaziali

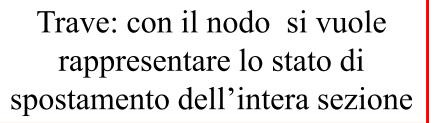
- 2 (3) nodi
- 6 g.d.l /nodo
- carichi concentrati e distribuiti
- Car. geometriche: A, J_{zz} , J_{yy} , J_{xx} , ...

3D

- Il SR di elemento è definito per convenzione o con il 3° nodo
- Gli assi "y" e "z" locali **devono** coincidere con gli assi principali di inerzia della sezione

Figure 4.1 BEAM4 Geometry





Ipotesi sezioni piane

3 g.d.l. per nodo

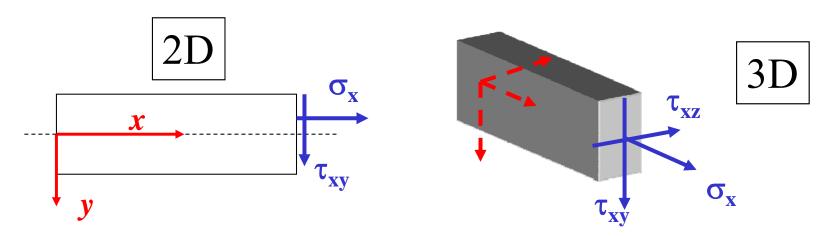
Ipotesi sezioni piane
$$v_{iy}$$
3 g.d.l. per nodo
$$v_{x}(y) = v_{ix} + \theta y = v_{ix} - \left(\frac{\partial v_{y}}{\partial x}\right)_{x=x_{i}} y$$

$$\theta y = -\left(\frac{\partial v_{y}}{\partial x}\right)_{x=x_{i}} y$$
EMENTO TRAVE/3

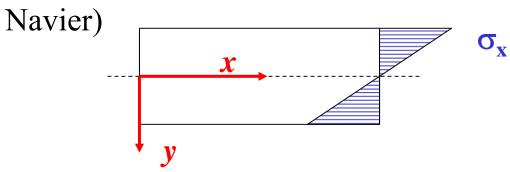
ELEMENTO TRAVE/3

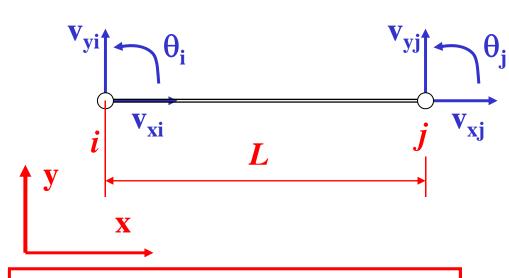
Stato di tensione/deformazione implicitamente conseguente alla scelta di elementi trave:

- le deformazioni dovute al taglio sono trascurate
- le uniche componenti di tensione non nulle sono:



• le σ_x hanno un andamento lineare nella sezione (formula di





$$\{v(x)\} = \begin{cases} v_x \\ v_y \\ \theta \end{cases} \quad \{U^e\} = \{v_x\} \quad \{v_y\} \quad$$

$$v_{x}(x) = f(v_{ix}, v_{jx})$$
2 condizioni per $v_{x}(x)$

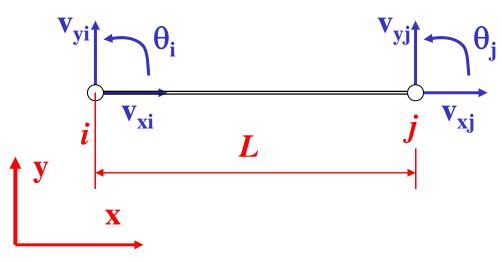
$$\{v(x)\} = [N(x)]\{U^e\}$$

$$3x1 \quad 3x6 \quad 6x1$$

$$N_{12} = N_{13} = N_{15} = N_{16} = 0$$

F.ni di forma lineari in "x"

$$v_x(x) = (1 - \frac{x}{L})v_{ix} + (\frac{x}{L})v_{jx} = (N_{11})v_{ix} + (N_{14})v_{jx}$$



4 condizioni per $v_y(x)$

v_v(x) di 3° grado in "x"

$$v_{y}(x) = A + Bx + Cx^{2} + Dx^{3}$$

$$\theta = B + 2Cx + 3Dx^2$$

ELEMENTO TRAVE/6

$$\{v(x)\} = \begin{cases} v_x \\ v_y \\ \theta \end{cases} \quad \{U^e\} = \langle v_y \\ \theta \end{cases}$$

$$\theta = \frac{d v_y}{dx}$$

$$\begin{cases} v_y(0) = v_{iy} & \theta(0) = \theta_i \\ v_y(L) = v_{jy} & \theta(L) = \theta_j \end{cases}$$

$$v_{y} = v_{iy} \left(1 - 3\left(\frac{x}{L}\right)^{2} + 2\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{2} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{2} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{2} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{2} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{2} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{2} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{2} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta_{i} \left(x - 2L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} + L\left(\frac{x}{L}\right)^{3} \right) + \theta$$

$$+v_{j}\left(3\left(\frac{x}{L}\right)^{2}-2\left(\frac{x}{L}\right)^{3}\right)+\theta_{j}\left(-L\left(\frac{x}{L}\right)^{2}+L\left(\frac{x}{L}\right)^{3}\right)$$

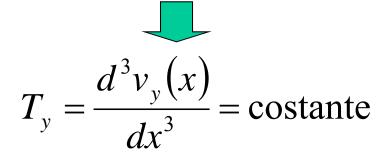
$$\theta = v_{iy} \left(\frac{1}{L} \left(-6 \left(\frac{x}{L} \right) + 6 \left(\frac{x}{L} \right)^2 \right) + \theta_i \left(1 - 4 \left(\frac{x}{L} \right) + 3 \left(\frac{x}{L} \right)^2 \right) + \theta_i \left(1 - 4 \left(\frac{x}{L} \right) + 3 \left(\frac{x}{L} \right)^2 \right) + \theta_i \left(1 - 4 \left(\frac{x}{L} \right) + 3 \left(\frac{x}{L} \right)^2 \right) + \theta_i \left(1 - 4 \left(\frac{x}{L} \right) + 3 \left(\frac{x}{L} \right)^2 \right) + \theta_i \left(1 - 4 \left(\frac{x}{L} \right) + 3 \left(\frac{x}{L} \right)^2 \right) + \theta_i \left(\frac{x}{L} \right)$$

$$+v_{jy}\left(\frac{1}{L}\left(6\left(\frac{x}{L}\right)-6\left(\frac{x}{L}\right)^{2}\right)+\theta\left(-2\left(\frac{x}{L}\right)+3\left(\frac{x}{L}\right)^{2}\right)$$

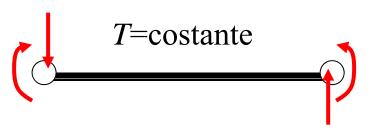
$$\begin{cases} v_{x} \\ v_{y} \\ \theta \end{cases} = \begin{bmatrix} N_{11} & 0 & 0 & N_{14} & 0 & 0 \\ 0 & N_{22} & N_{23} & 0 & N_{25} & N_{26} \\ 0 & N_{32} & N_{33} & 0 & N_{35} & N_{36} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_{iy} \\ \theta_{i} \\ v_{jx} \\ v_{jy} \\ \theta_{j} \end{bmatrix}$$

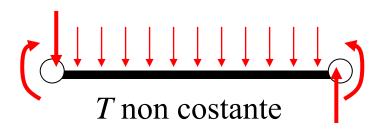
Oss.ne: la f.ne utilizzata per rappresentare lo spostamento della trave in direzione ortogonale al suo asse è una cubica.

$$v_{y}(x) = A + Bx + Cx^{2} + Dx^{3}$$

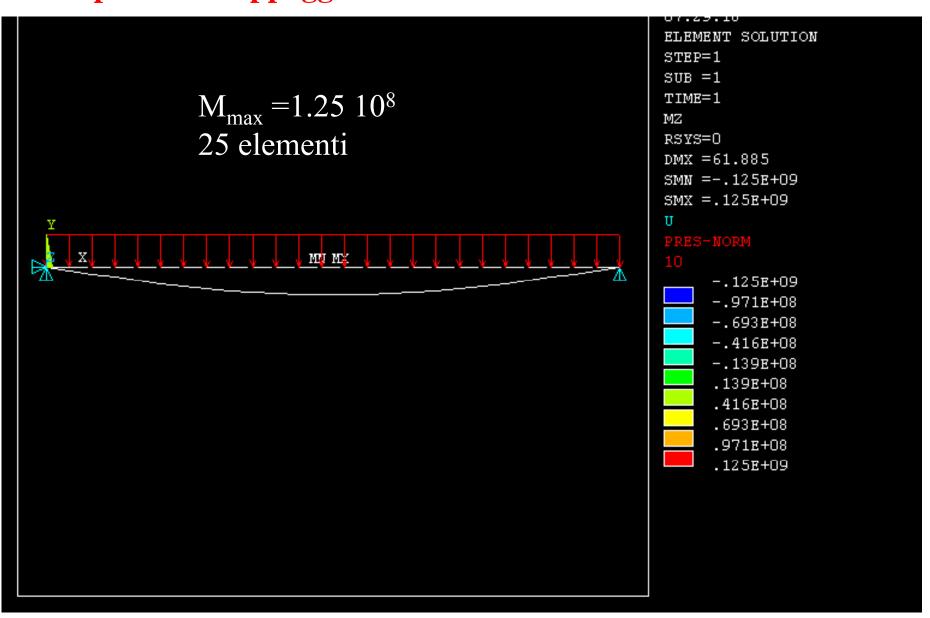


Le f.ni di forma rappresentano correttamente punto per punto la deformata del tratto di trave solo nel caso di taglio costante. Negli altri casi la rappresentazione di spostamenti, deformazioni e tensioni nei punti interni è approssimata, con errore che decresce al diminuire delle dimensioni dell'elemento

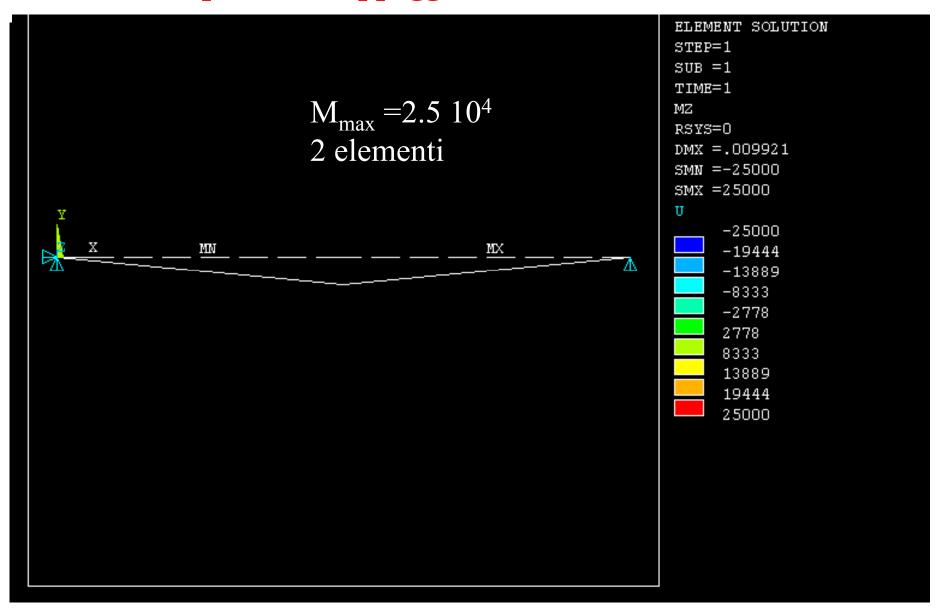




Esempio: trave appoggiata con carico uniformemente distribuito



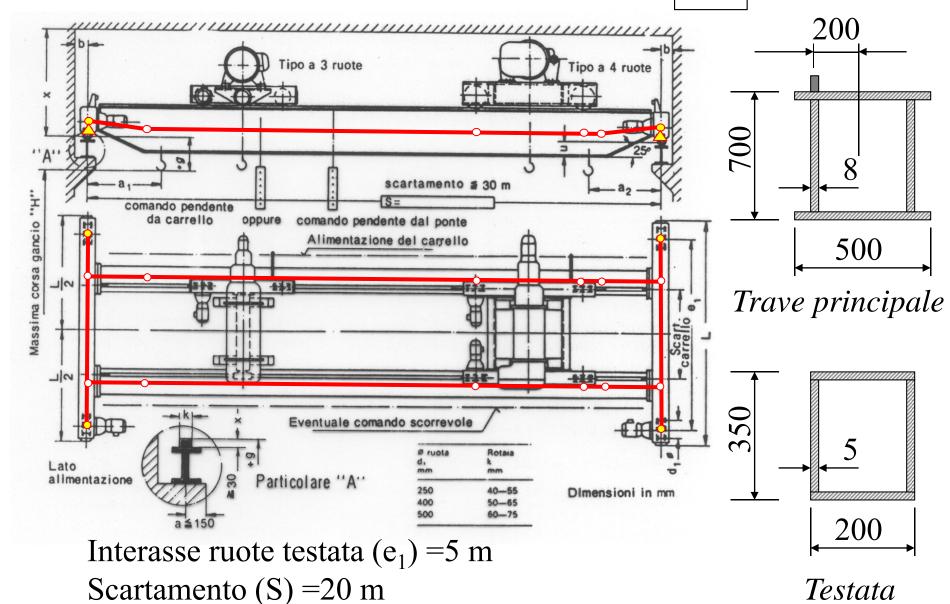
Esempio: trave appoggiata con carico concentrato



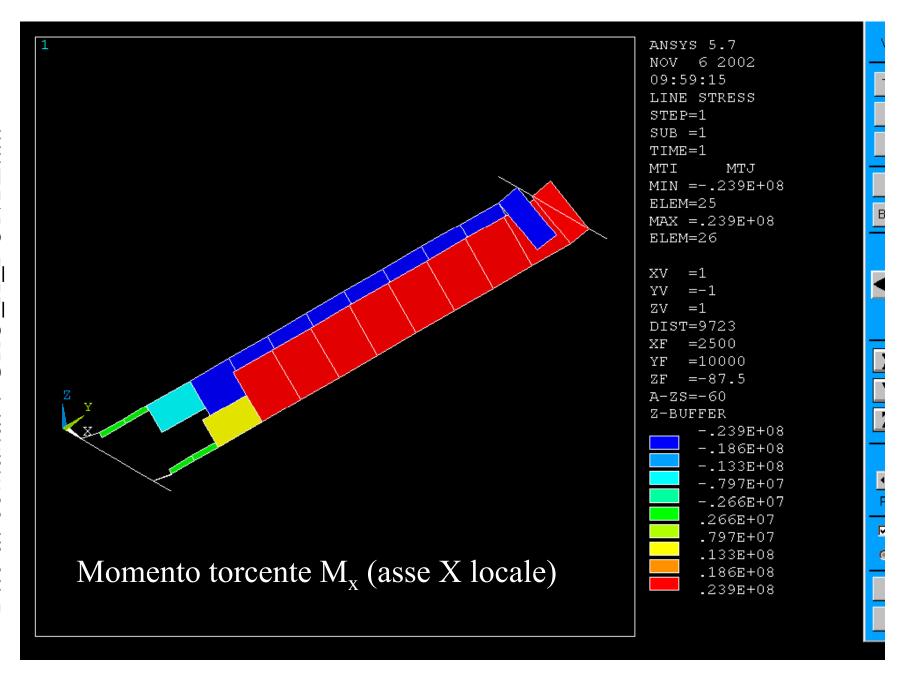
ELEMENTO TRAVE/11 – GRU A PONTE

Scartamento carrello = 2.5 m

3D



ELEMENTO TRAVE/12 – GRU A PONTE



Dati di input per l'elemento trave 2D (BEAM3) di ANSYS

Nodes

I, J

Degrees of Freedom

UX, UY, ROTZ

Real Constants

AREA - Cross-sectional area

IZZ - Area moment of inertia

HEIGHT - Total beam height

SHEARZ - Shear deflection constant

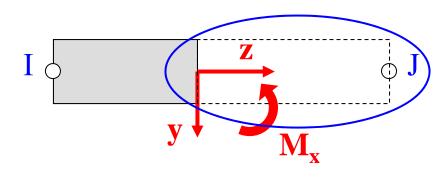
ISTRN - Initial strain

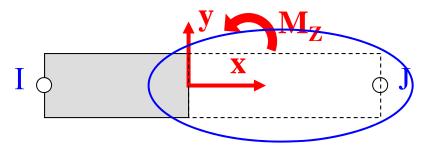
ADDMAS - Added mass per unit length

Caratteristiche di sollecitazione per l'elemento trave 2D di ANSYS

SR tradizionale per le caratteristiche di sollecitazione

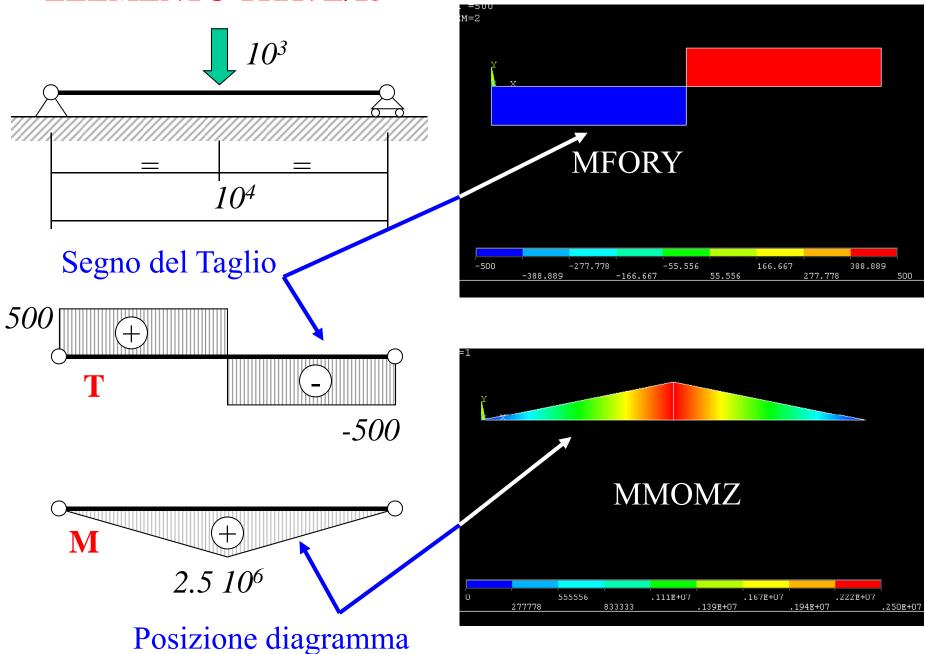
SR usato da ANSYS per le caratteristiche di sollecitazione (Il SR è definito per ogni singolo elemento trave con senso di percorrenza dal nodo I al nodo J)



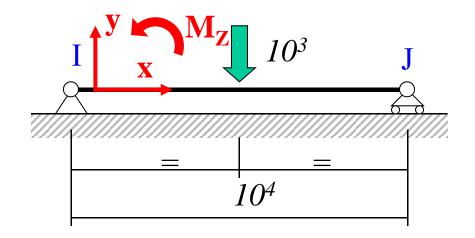


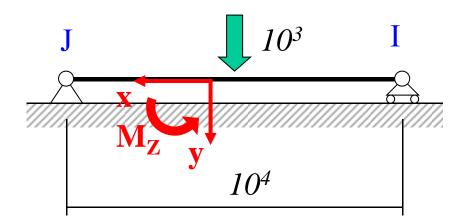
N = MFORX $T_Y = -MFORY$ $M_X = MMOMZ$

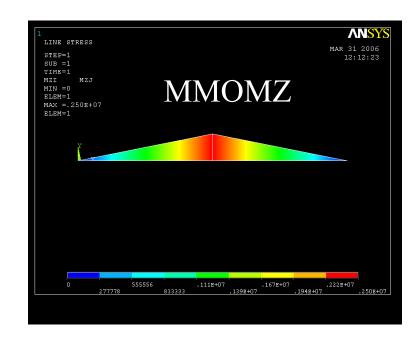
Risultanti di azioni agenti sul tratto di asta "a valle" della sezione

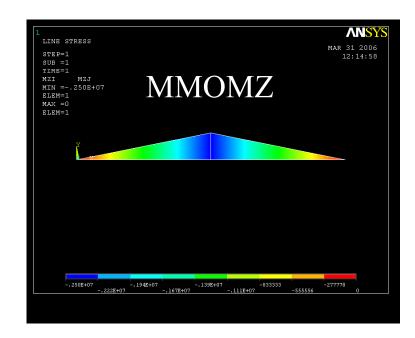


Effetto del senso di percorrenza dell'elemento









Dati di input per l'elemento trave 3D (BEAM4) di ANSYS

Nodes

I, J, K (K orientation node is optional)

Degrees of Freedom

UX, UY, UZ, ROTX, ROTY, ROTZ

Real Constants

AREA, IZZ, IYY, TKZ, TKY, THETA

ISTRN, IXX, SHEARZ, SHEARY, SPIN, ADDMAS

See Table 4.1: "BEAM4 Real Constants" for a description of the real constants.

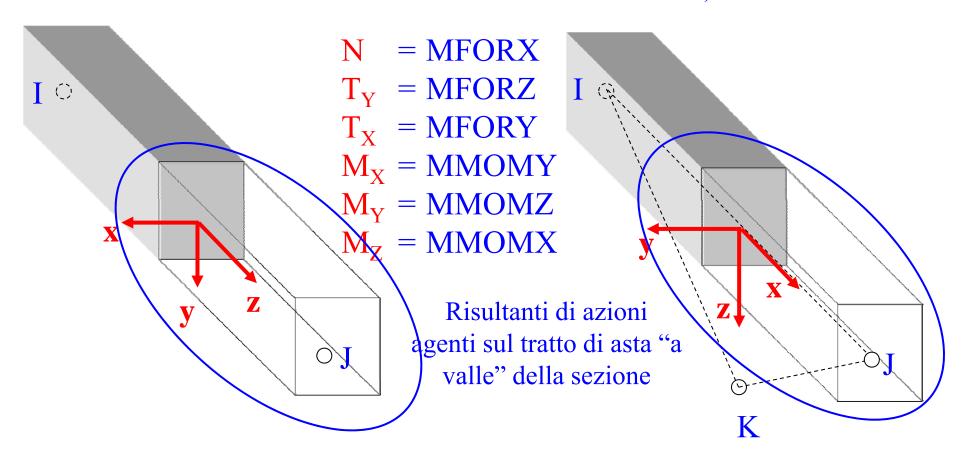
Material Properties

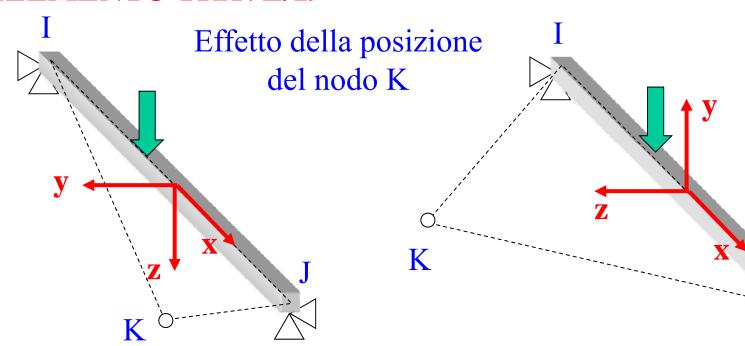
EX, ALPX (or CTEX or THSX), DENS, GXY, DAMP

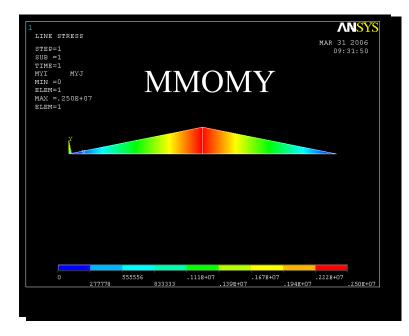
Car. sollecitazione trave 3D

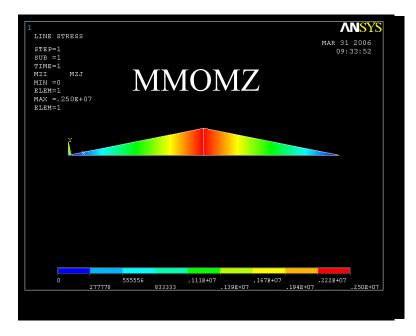
SR tradizionale per le caratteristiche di sollecitazione

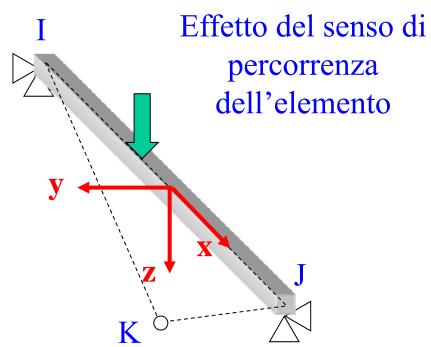
SR usato da ANSYS per le caratteristiche di sollecitazione (Il SR è definito per ogni singolo elemento trave con senso di percorrenza dal nodo I al nodo J)

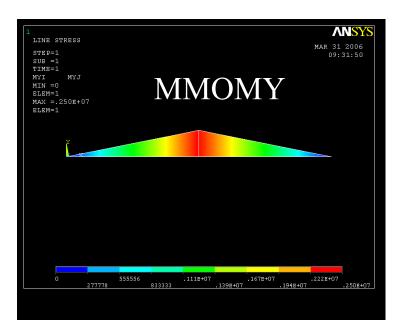


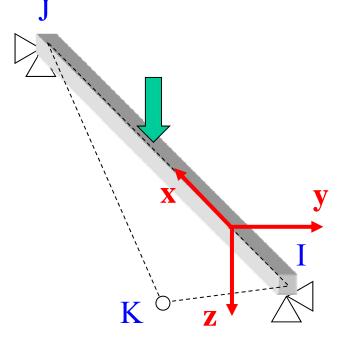


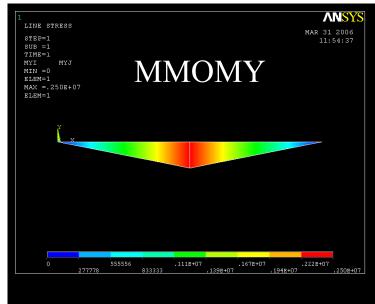












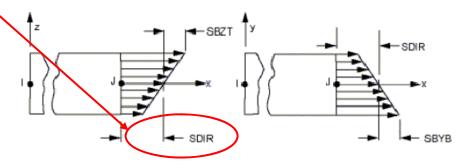
Accesso ai risultati per l'elemento trave 3D – Comando ETABLE

Table 4.3 BEAM4 Item and Sequence Numbers (KEYOPT(9) = 0)

Output Quantity	ETABLE and ESOL Command Input				
Name	Item	E	I	J	
SDIR	LS	-		6	
SBYT	LS	-	2	7	
SBYB	LS	-	3	8	
SBZT	I.S	-	4	9	
SBZB	LS	-	5	10	
EDEI DID	I HDHI	_	1	6	
ELETRSR	LEPEL	-	5	10	
SMAX	NMISC		1	3	
SMIN	NMISC		2	4	
БЪТПЛІБ	I PDTU		1	6	

Tensione fibra baricentrica ETABLE,NILS,1 ! Nodo I ETABLE,NILS,6 ! Nodo J

Figure 4.2 BEAM4 Stress Output



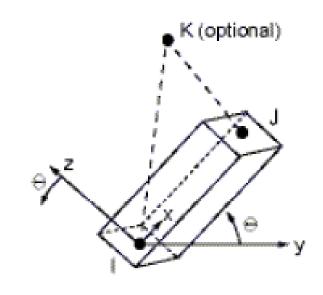
ELEMENTO TRAVE/22

Accesso ai risultati per l'elemento trave 3D – Comando ETABLE

Table 4.3 BEAM4 Item and Sequence Numbers (KEYOPT(9) = 0)

Name	Item	Е	I	J
		11		lf 1
ETINAAL	LEFIII			<u> </u>
MFORX	SMISC	-	1	7
MFORY	SMISC	-	2	8
MFORZ	SMISC	-	3	9
MMOMX	SMISC	-	4	10
MMOMY	SMISC	-	5	11
MMOMZ	SMISC	-	6	12

ETABLE and ESOL Command Input



Torsione

Output Quantity

ETABLE, MZI SMISC 4 ! Nodo I

ETABLE MZJ SMISC 10 ! Nodo .

MFORX = Forza normale

MFORY = Taglio "y"

MFORZ = Taglio "z"

MMOMX = Torsione

MMOMY = Flessione "y"

MMOMZ = Flessione "z"

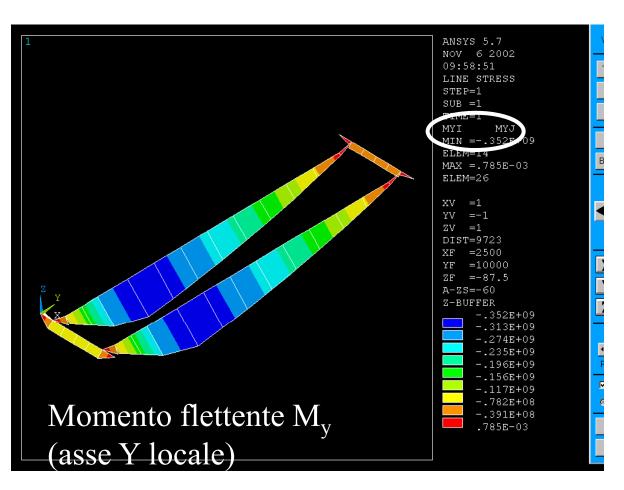
ELEMENTO ASTA/12

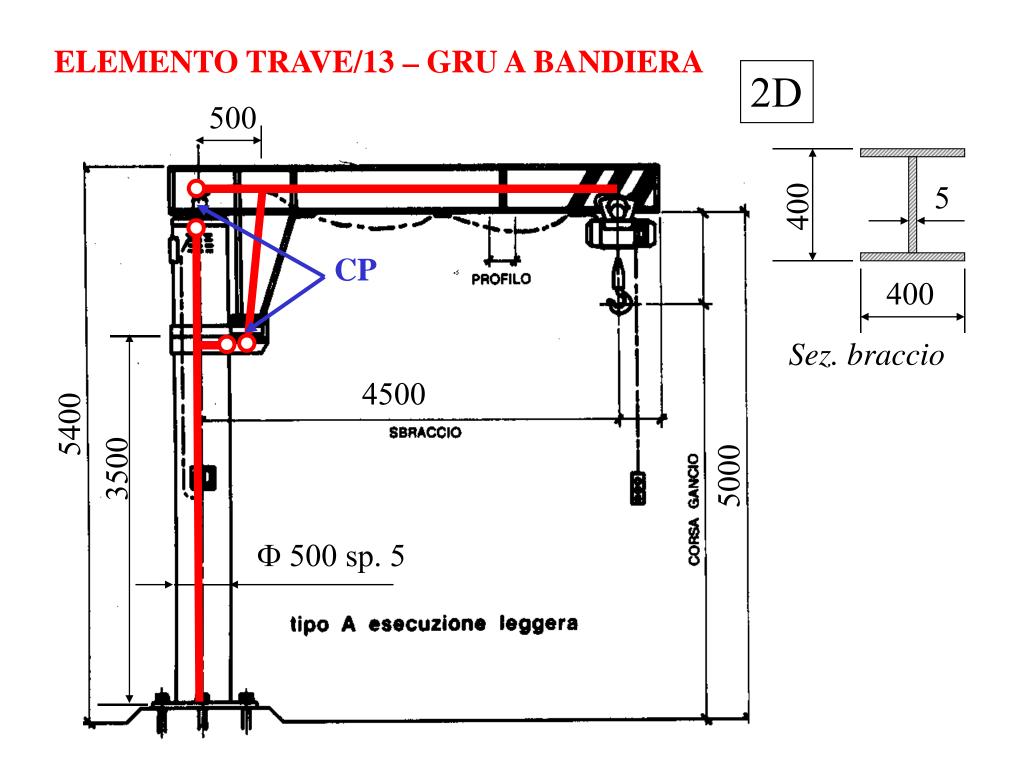
Rappresentazione grafica risultati – Comando PLLS



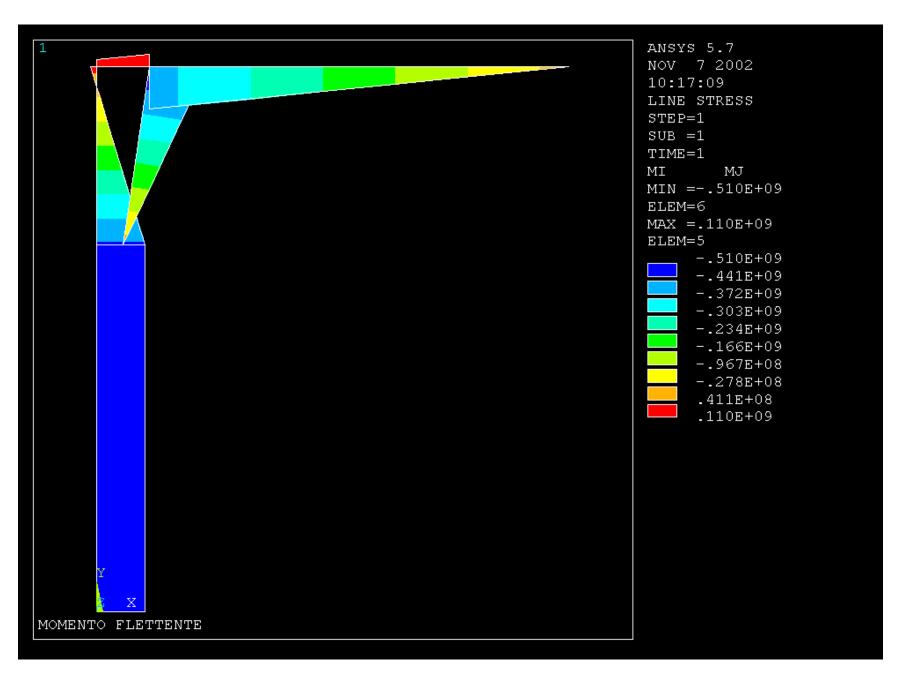








ELEMENTO TRAVE/14 – GRU A BANDIERA



File di comandi: GRU_A_BANDIERA.txt

ASPETTI PARTICOLARI DEL MODELLO

```
C***
C***
VINCOLI
C***

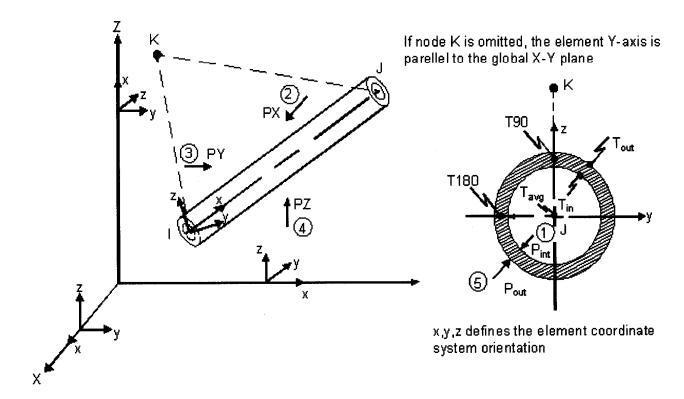
D,1,ALL,0
! incastro base colonna

CP,1,UX,3,7
! appoggio orizzontale inferiore colonna-braccio
CP,2,UX,4,5
! cerniera superiore colonna-braccio
CP,3,UY,4,5
```

Serie di elementi per lo studio di sistemi di tubazioni ("piping") in 2 o 3 dimensioni

• tubo rettilineo: elemento trave con un'apposita definizione dei parametri geometrici (diametri invece di A, J, etc.)

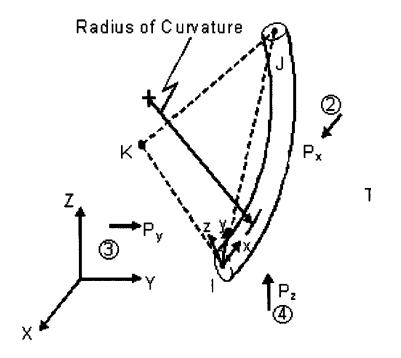
Figure 1. PIPE16 Elastic Straight Pipe

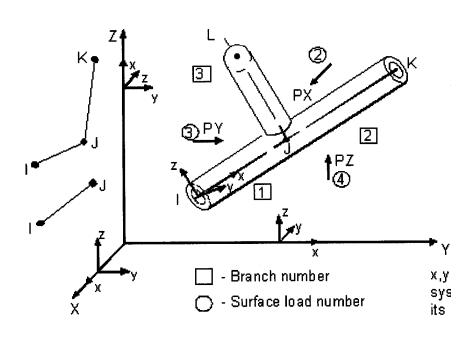


- tubo curvilineo: elemento con una speciale definizione della matrice di rigidezza, che tiene conto del basso rapporto tra raggio di curvatura e diametro
- elementi speciali: finalizzati a rappresentare correttamente la rigidezza di molti componenti tipici ("T", valvole, etc.)

Figure 1. PIPE18 Elastic Curved Pipe (Elbow)

Figure 1. PIPE17 Elastic Pipe Tee





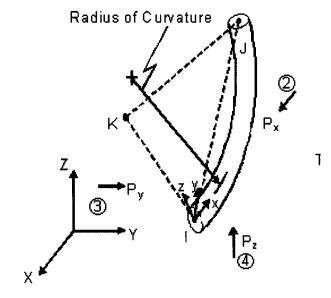
Elemento "tubo curvo" - PARAMETRI RILEVANTI PER FLESSIBILITA'

r = average radius

R = radius of curvature

E = modulus of elasticity

t = thickness

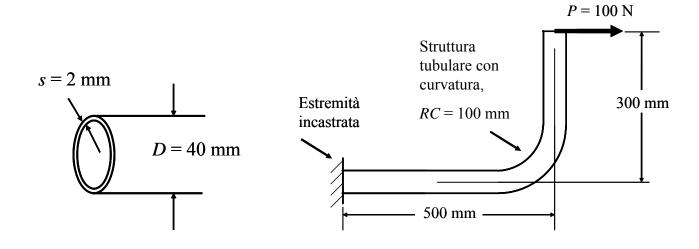


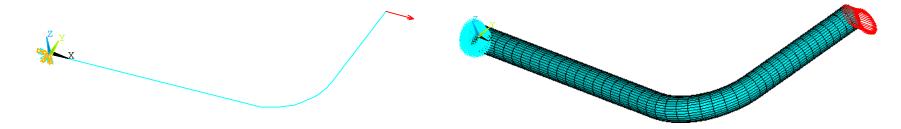
- Fattori di variazione della flessibilità (Flexibility factors: relazioni semi-empiriche di "best-fit"):
 - •ANSYS Flexibility Factor = $1.65/(h(1 + PrX_k/tE))$ or 1.0 (whichever is greater)
 - •Karman Flexibility Factor = $(10 + 12h^2)/(1 + 12h^2)$
- •Fattore di intensificazione delle tensioni= 0.9/h^{2/3} or 1.0 (whichever is greater)

$$h = tR/r^2$$

 $P = P_i - P_o$ if $P_i - P_o > 0$, otherwise P = 0, $P_i = internal pressure$, $P_o = external pressure$

$$X_k = 6 (r/t)^{4/3} (R/r)^{1/3}$$
 if KEYOPT(3) = 1 and R/r 1.7, otherwise $X_k = 0$

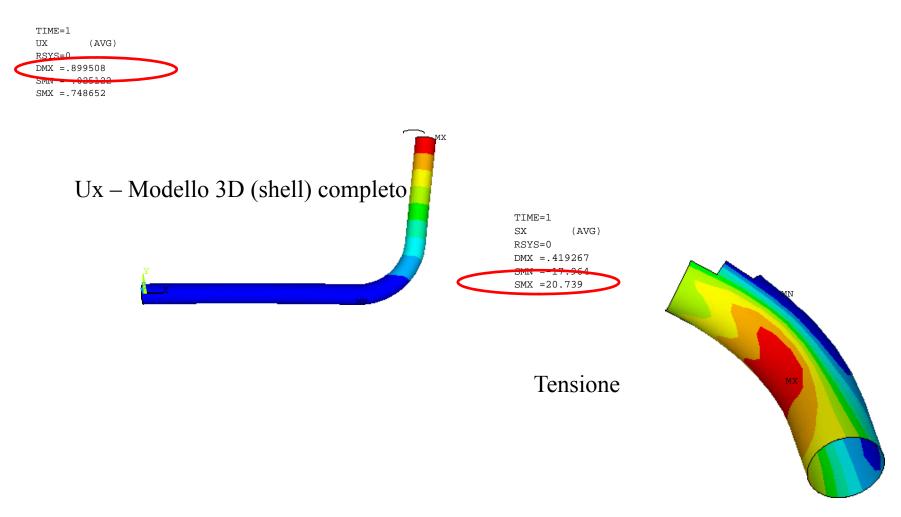




Modello con elementi "Pipe" e "Beam"

Modello 3D completo (shell)

Risultato "esatto" (Modello 3D completo)



Risultato "esatto": Spost. max.= 0.8995 mm

Tensione max. = 20.74 MPa

TIME=1 UX (AVG) RSYS=0 DMX = .687807

Spost. max. = 0.688 mmTensione max. = 13.88 MPaSMX = .548731

Beam – 10 elementi

Risultato "esatto": Spost. max.= 0.8995 mm

Tensione max. = 20.74 MPa

TIME=1

UX (AVG)

RSYS=0

 $_{\text{DMX}} = .68799$ Spost. max. = 0.688 mm

Tensione max. = 13.88 MPa

Ux – Beam – 100 elementi

<u> I</u>N X

Risultato "esatto": Spost. max.= 0.8995 mm

Tensione max. = 20.74 MPa

TIME=1

UX (AVG)

RSYS=0

DMX = .912391

SMX = .793146

Spost. max. = 0.912 mm

Tensione max. = 18.52 MPa

Ux – Pipe – ANSYS flexibility

MN X

Risultato "esatto": Spost. max.= 0.8995 mm

Tensione max. = 20.74 MPa

(AVG) UX

RSYS=0

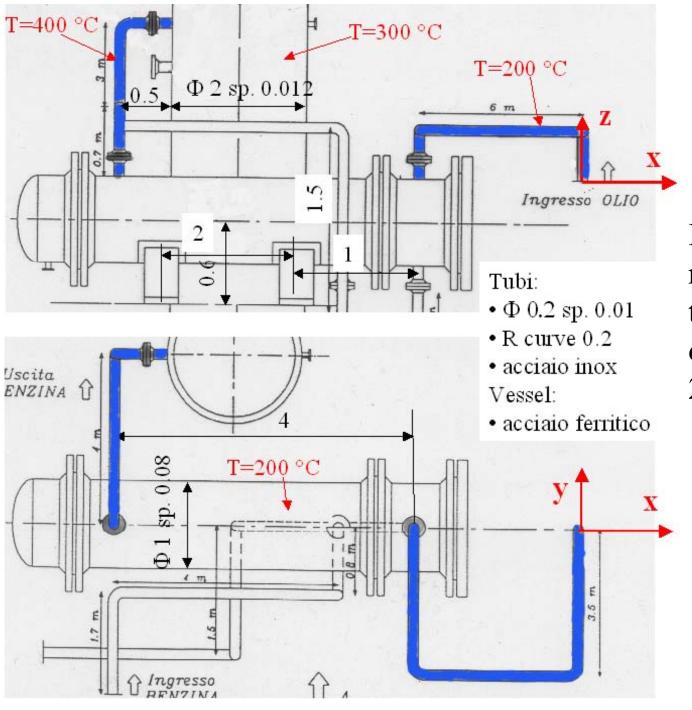
DMX = .905899

SMX = .786256

Spost. max. = 0.905 mm

Tensione max. = 18.52 MPa

Ux – Pipe – Karman flexibility



Dimensioni espresse in metri

Il modello rappresenta i tratti di tubazione di colore blu ed i 2 vessel

File comandi: "piping.txt"



ASPETTI PARTICOLARI DEL MODELLO

CARRENCIE ON UE TO ADMARIJANZIJO NIEDI HEMIJE BRATURA

C***

C*** MARKRHALE

C***

C*** atabiazione solio

C***

MRHEX20,200000 ! temperatura di montaggio

MSEAL, PXQ DE Q000018 ! coefficiente di dilatazione termica

BF;ALL,TEMP,200! temperatura di lavoro

C*** acciaio ferritico

C*** tubazione benzina

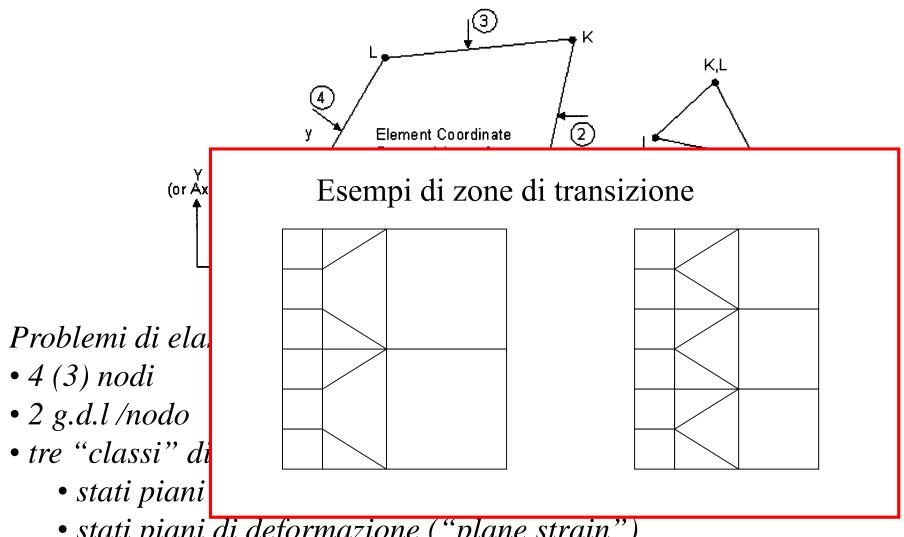
MP,EX,2,210000

MSEAL, PNOLOGO ! coefficiente di dilatazione termica

BF,ALL,TEMP,400 ! temperatura di lavoro

ELEMENTI PIANI/1

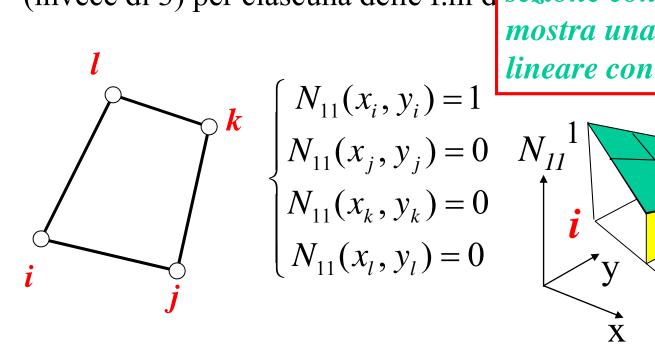
Figure 1. PLANE42 2-D Structural Solid

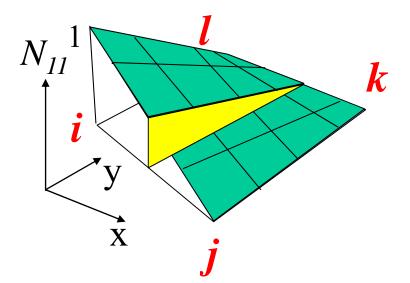


- stati piani di deformazione ("plane strain")
- stati assialsimmetrici ("axi-symmetric stress/strain")

Rispetto all'elemento triangolare è passione se passio

Superficie rigata: ogni sezione con piani "x=cost" mostra una variazione lineare con "y" e viceversa





Per tale motivo, le f.ni di forma possono avere una formulazione a 4 parametri, che include un termine di 2° grado

$$N_{11}(x, y) = A_{11} + B_{11}x + C_{11}y + D_{11}xy$$

Andamento tensioni/deformazioni

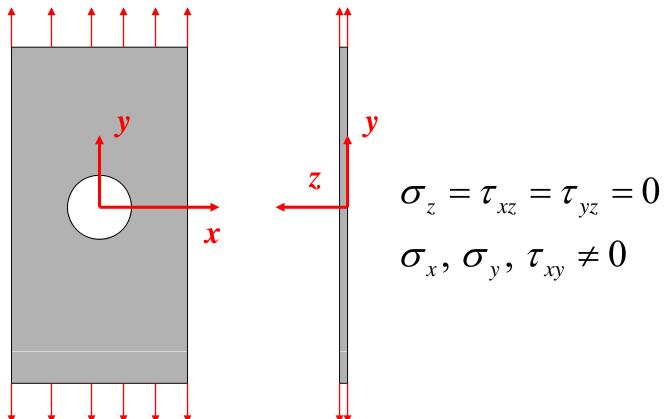
$$\begin{cases} \varepsilon_{x} = \frac{\partial v_{x}}{\partial x} \\ \varepsilon_{y} = \frac{\partial v_{y}}{\partial y} \\ \gamma_{xy} = \frac{\partial v_{x}}{\partial y} + \frac{\partial v_{y}}{\partial x} \end{cases}$$

$$\begin{cases} \varepsilon_{x} = a + b \cdot y \\ \varepsilon_{y} = c + d \cdot x \\ \gamma_{xy} = e + f \cdot x + g \cdot y \end{cases}$$

ELEMENTI PIANI/2

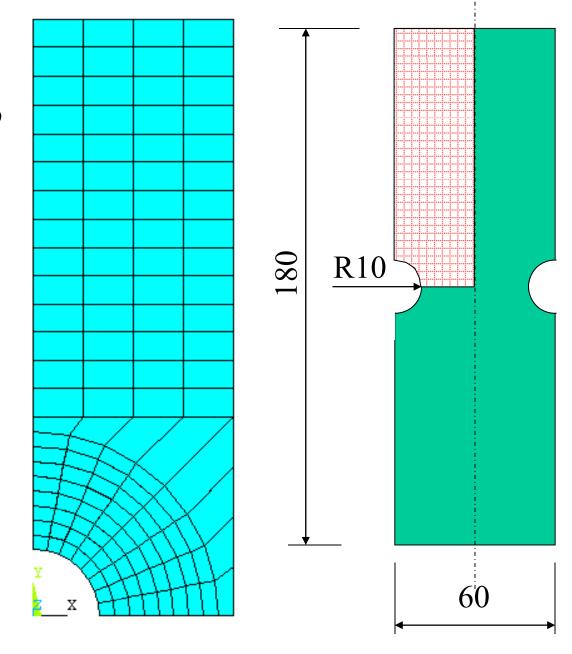
Stati piani di tensione:

- sono caratterizzati dall'avere una delle componenti principali di tensione identicamente nulla
- si verificano tipicamente in corpi piani, di spessore piccolo rispetto alle altre dimensioni caratteristiche del problema, caricati nel loro piano medio.



Il modello giace sul piano "x-y" e rappresenta il piano medio (a metà spessore) della struttura.

I carichi possono essere sull'intero spessore o per unità di spessore.

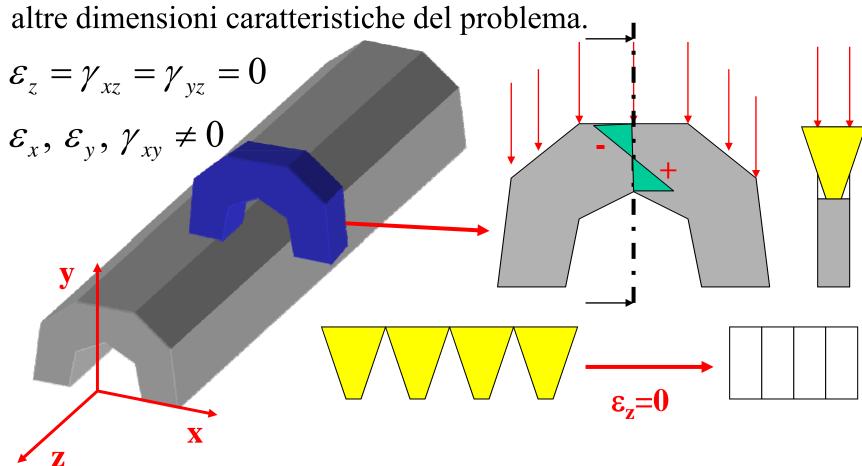


ELEMENTI PIANI/3

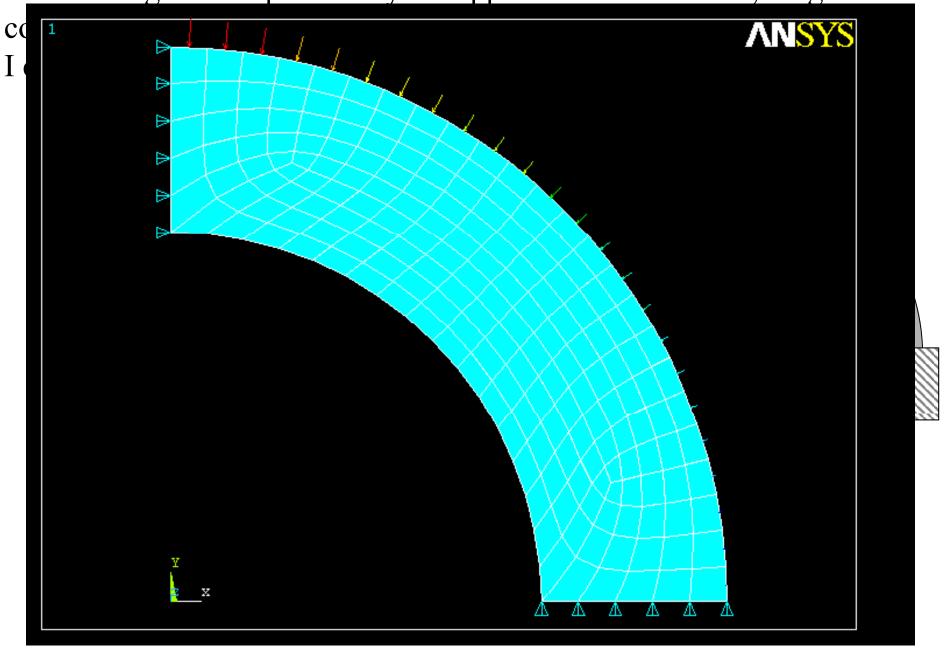
Stati piani di deformazione:

• sono caratterizzati dall'avere una delle componenti principali di deformazione identicamente nulla

• si verificano tipicamente in corpi di spessore grande rispetto alle altra dimensioni caratteristiche del probleme



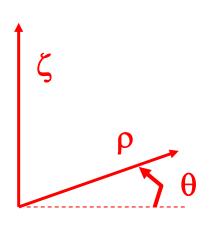
Il modello giace sul piano "x-y" e rappresenta una sezione, eseguita



Stati assial-simmetrici

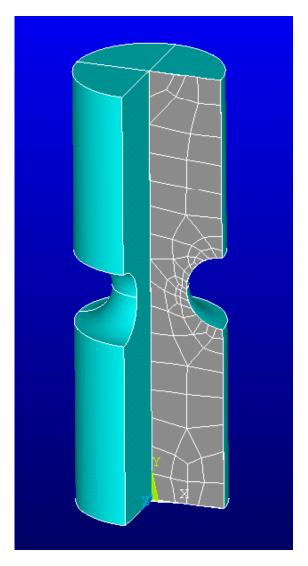
- si verificano in corpi di geometria assial-simmetrica (ottenibile per rotazione di una sezione attorno ad un asse fisso ζ) caricati con carichi che presentano lo stesso tipo di simmetria.
- fissato un SR cilindrico " ρ , θ , ζ ", per simmetria lo stato di tensione/deformazione risulta indipendente da θ e le componenti di spostamento in direzione circonferenziale (θ) risultano nulle: il problema può di conseguenza essere studiato come piano.

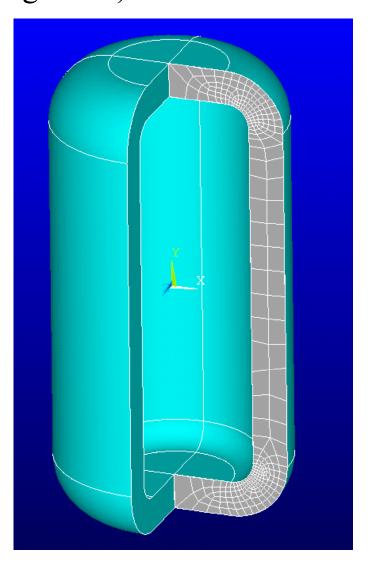


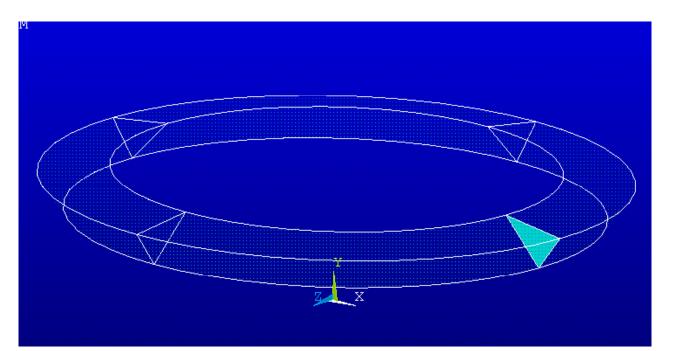




Il modello deve rappresentare una sezione del corpo fatta con un piano passante per l'asse di simmetria (in ANSYS, l'asse di simmetria e la direzione radiale devono coincidere rispettivamente con l'asse "Y" e l'asse "X" del SR cartesiano globale).







Volume rappresentato dall'elemento

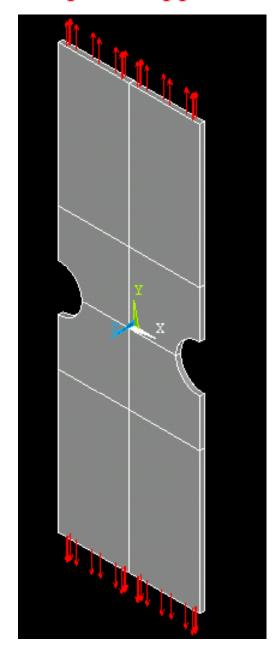
$$\begin{cases} \varepsilon_{x} = \frac{\partial v_{x}}{\partial x} \\ \varepsilon_{y} = \frac{\partial v_{y}}{\partial y} \\ \gamma_{xy} = \frac{\partial v_{x}}{\partial y} + \frac{\partial v_{y}}{\partial x} \\ \varepsilon_{z} = \frac{v_{x}}{\partial y} \end{cases}$$

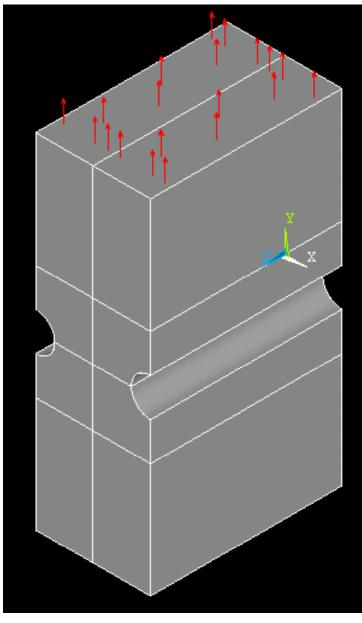
Rispetto al caso "plane stress" è necessario aggiungere una componente di deformazione/tensione

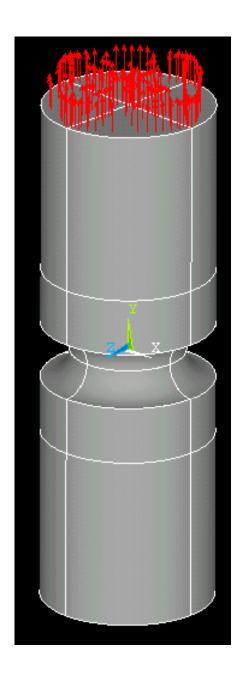


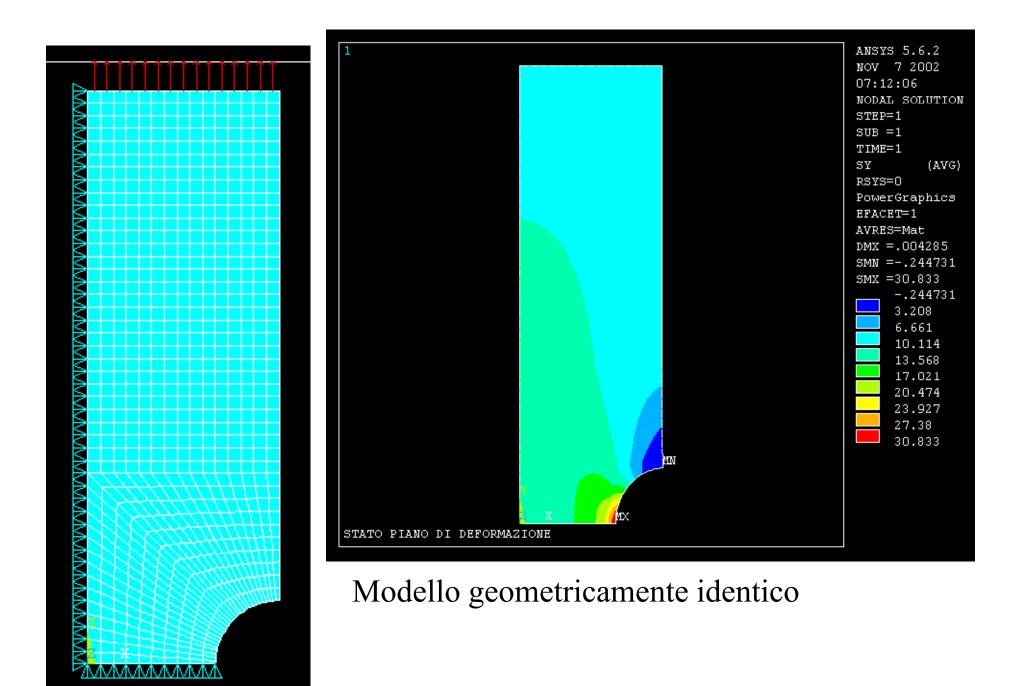
$$[L] = \begin{vmatrix} 0 & \frac{\partial}{\partial y} \\ \frac{\partial}{\partial y} & \frac{\partial}{\partial x} \\ \frac{1}{x} & 0 \end{vmatrix}$$

Esempio di applicazione

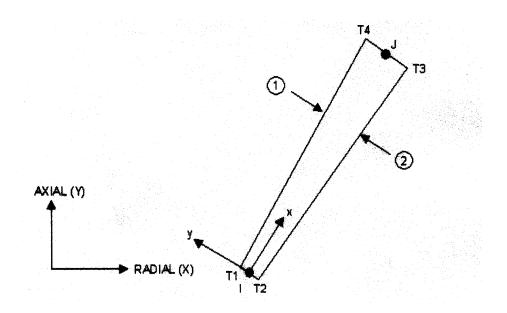






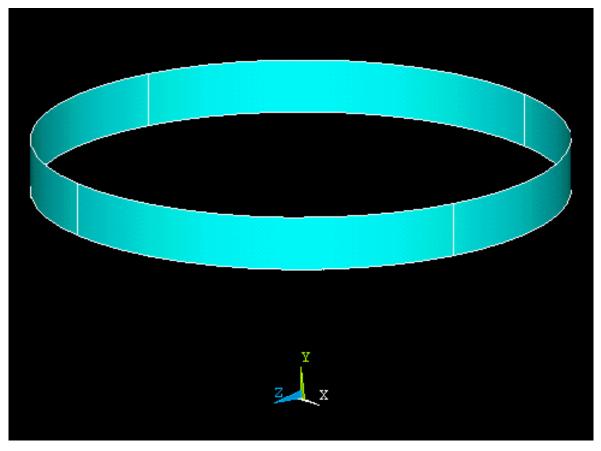


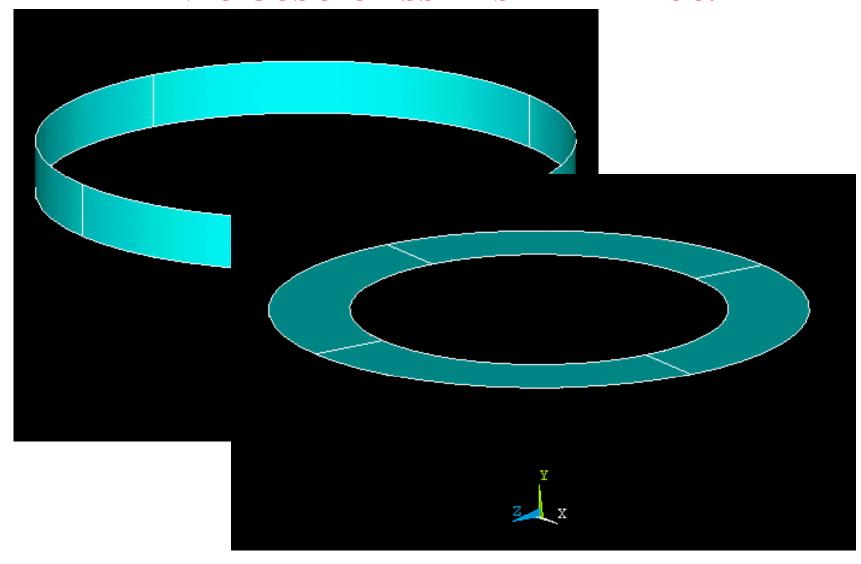
File di comandi: ANALISI PIANA INTAGLIO.txt

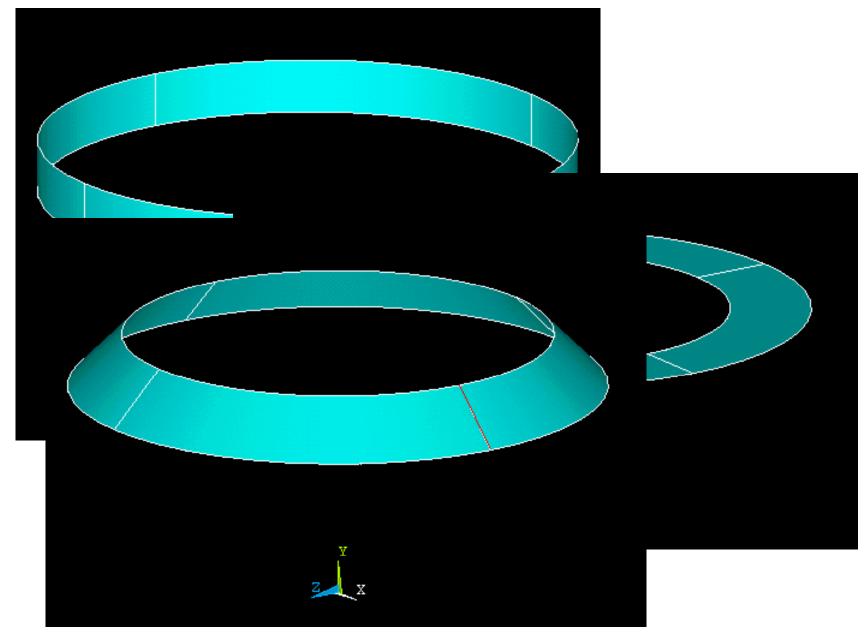


Gusci aventi geometria assialsimmetrica, soggetti a carichi assialsimmetrici

- 2 nodi
- 3 g.d.l/ $nodo(v_x, v_y e \theta_z)$





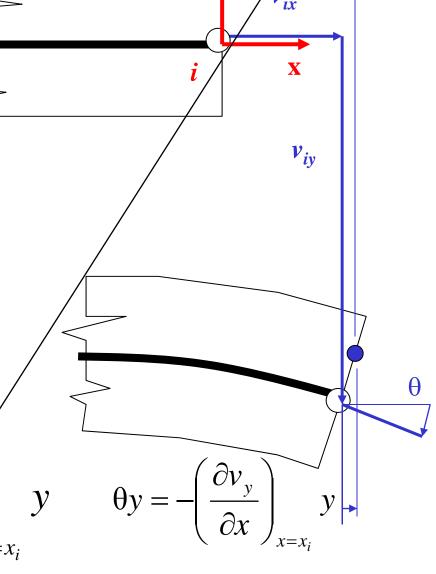


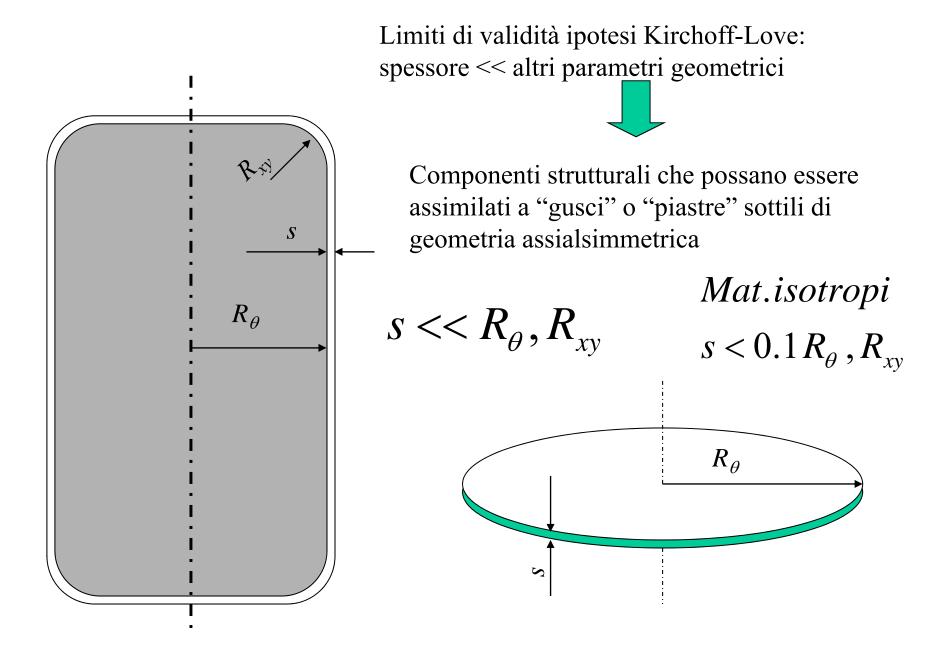
La costruzione di [Ke] si basa sull'ipotesi di Kirchoff-Love: "una linea retta normale al piano medio tracciata sul corpo prima della deformazione, risulta ancora rettilinea ed ortogonale al piano medio deformato dopo la deformazione"



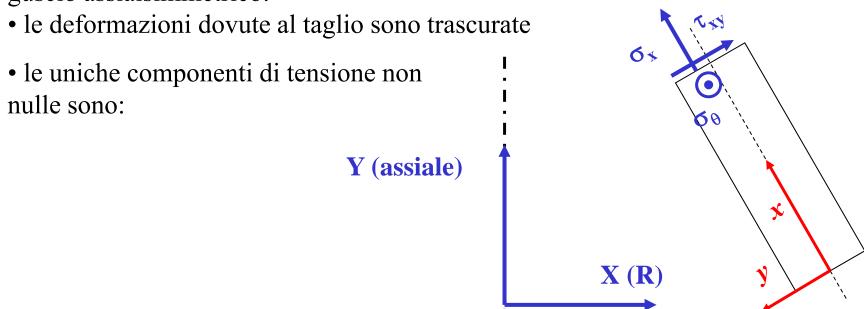
Possibile ricostruire lo spostamento di ogni punto dello spessore in base a spostamenti e rotazioni del piano medio.

$$v_x(y) = v_{ix} + \theta y = v_{ix} - \left(\frac{\partial v_y}{\partial x}\right)_{x=x}^{y} y$$

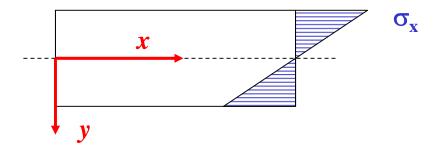


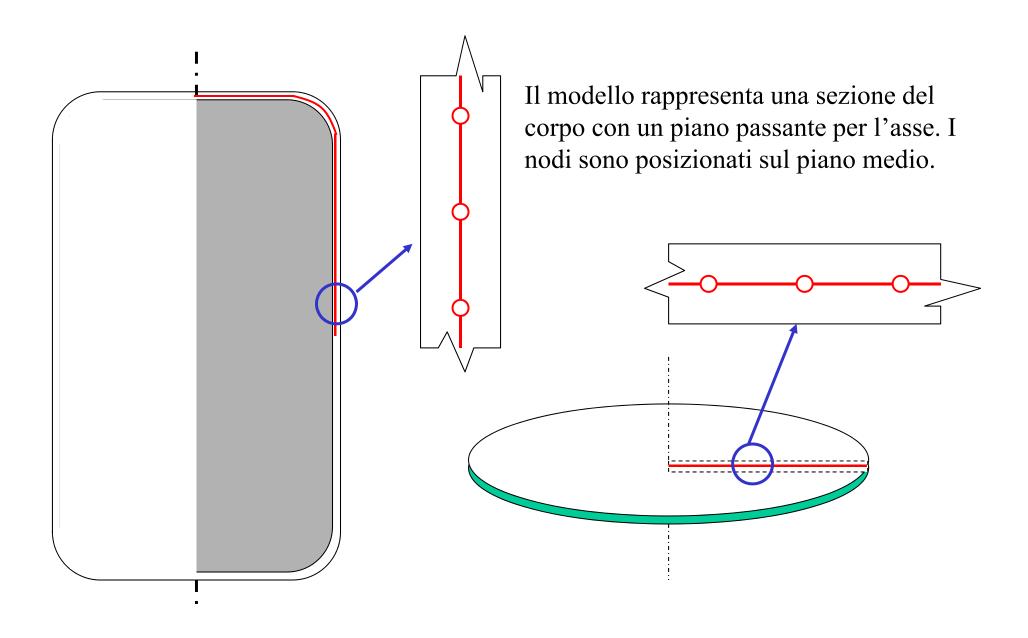


Stato di tensione/deformazione implicitamente conseguente alla scelta di elementi guscio assialsimmetrico:



• le σ hanno un andamento lineare nello spessore

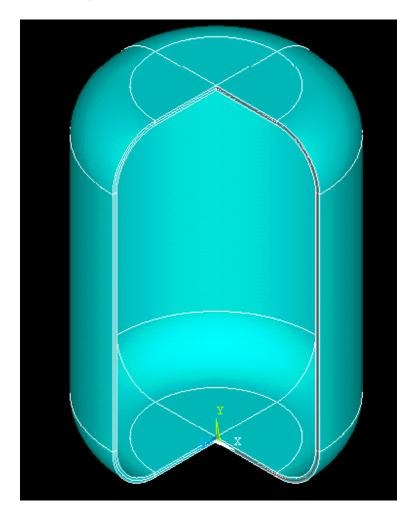




Cilindro di piccolo spessore



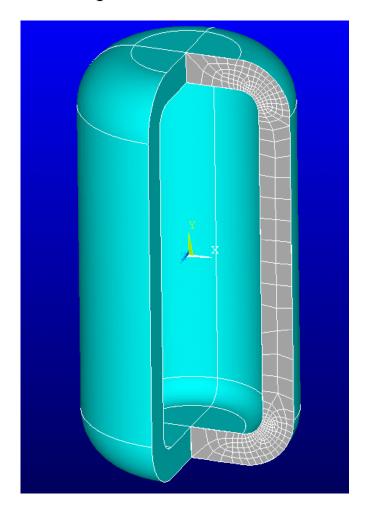
Elementi guscio assialsimmetrico



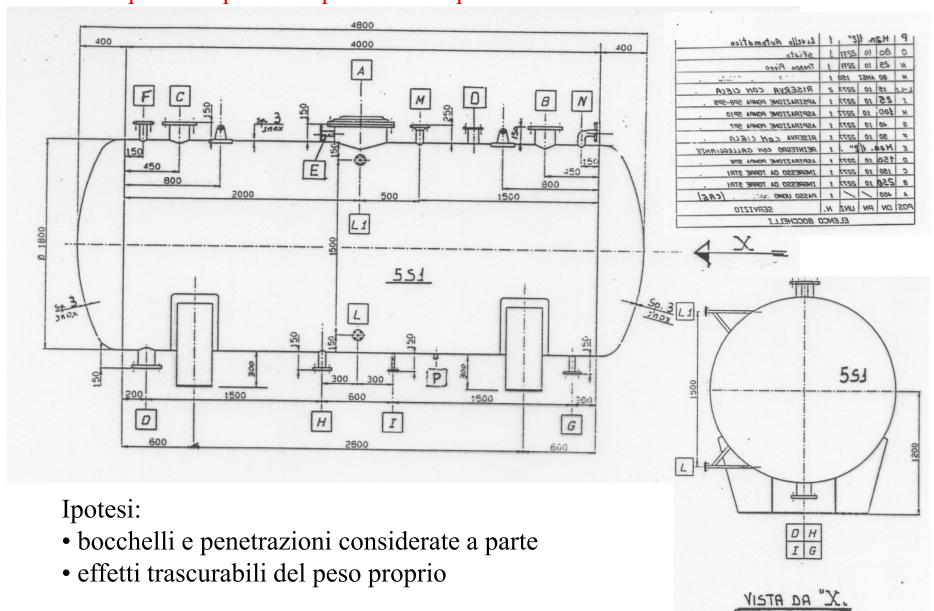
Cilindro di forte spessore

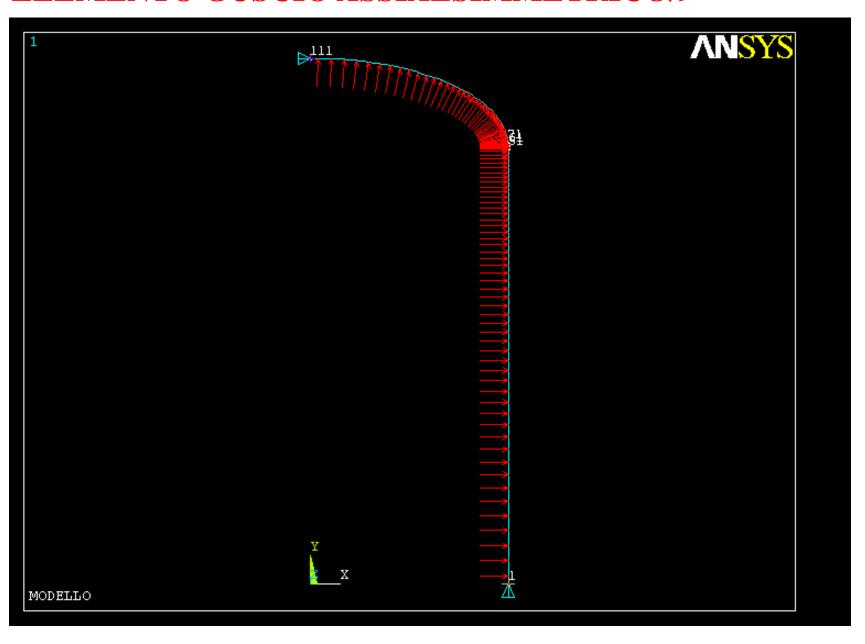


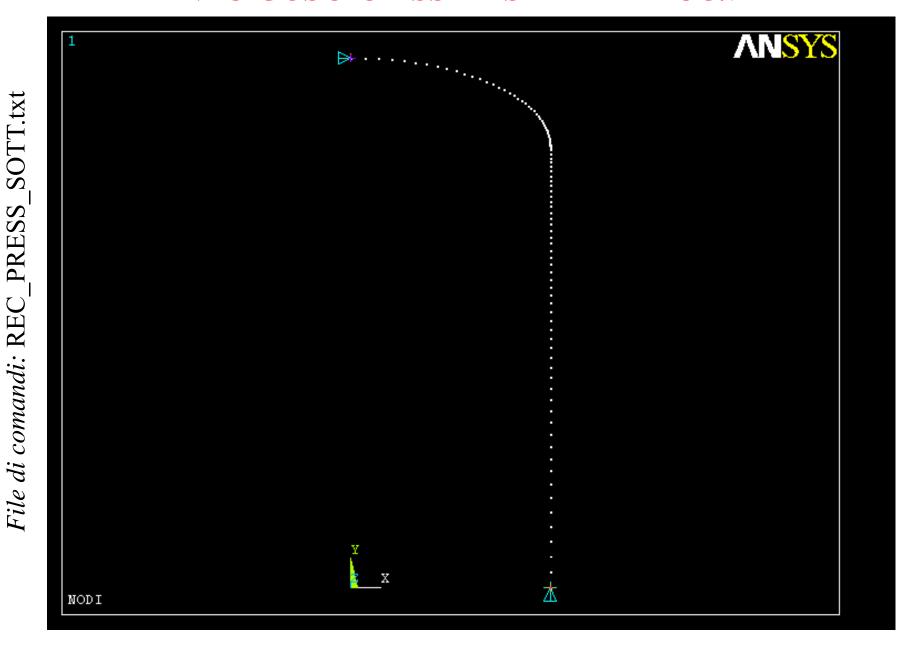
Elementi piani assialsimmetrici

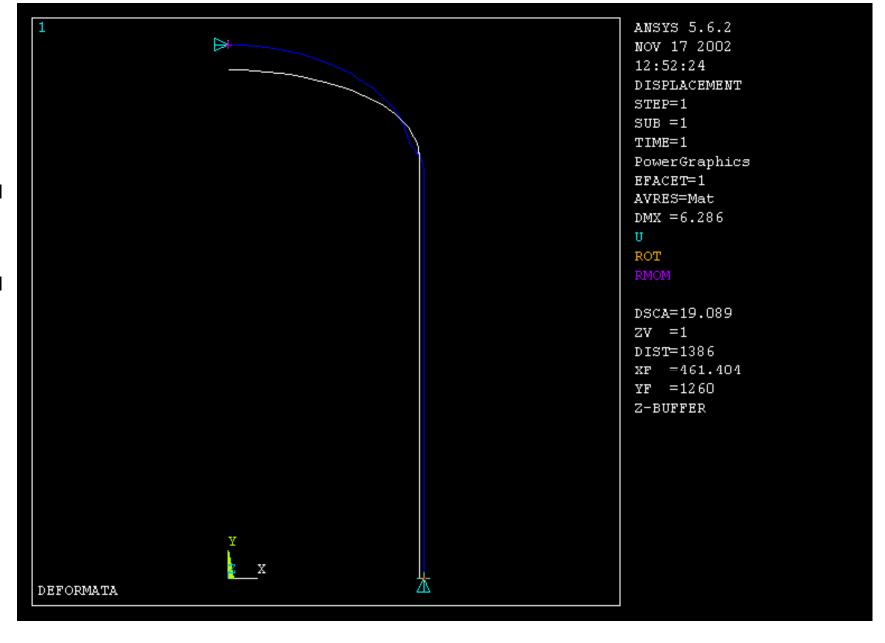


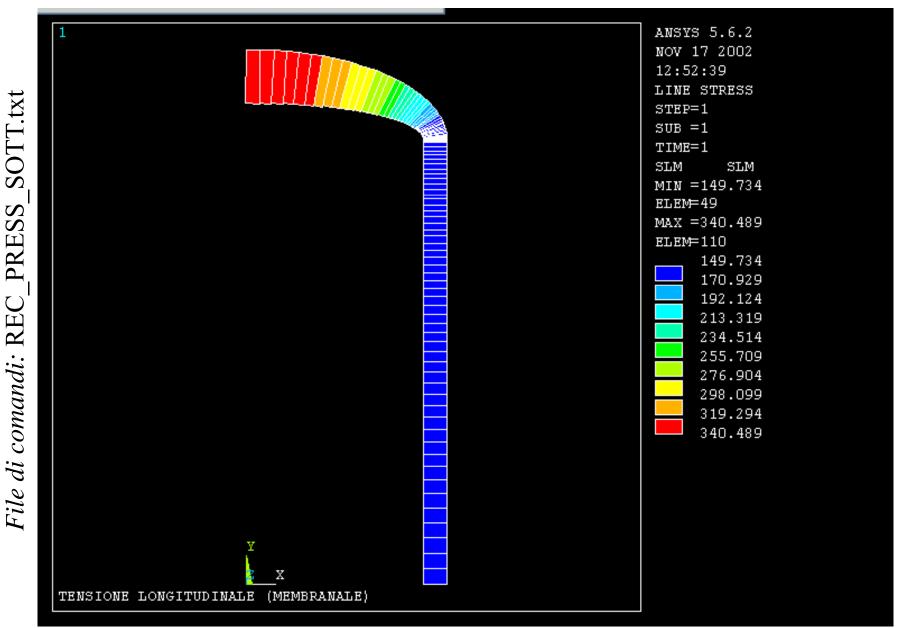
Esempio: recipiente in pressione in parete sottile

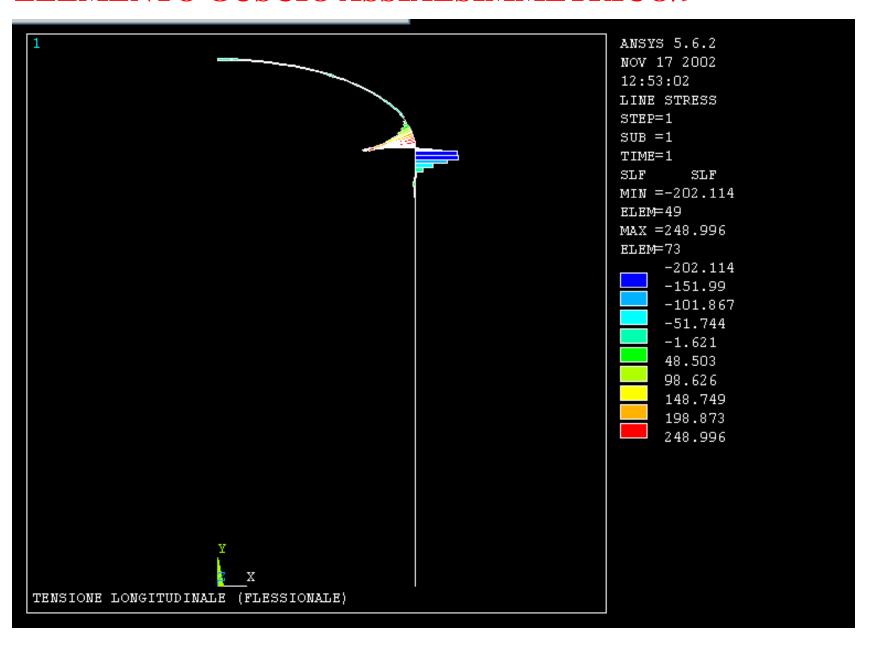


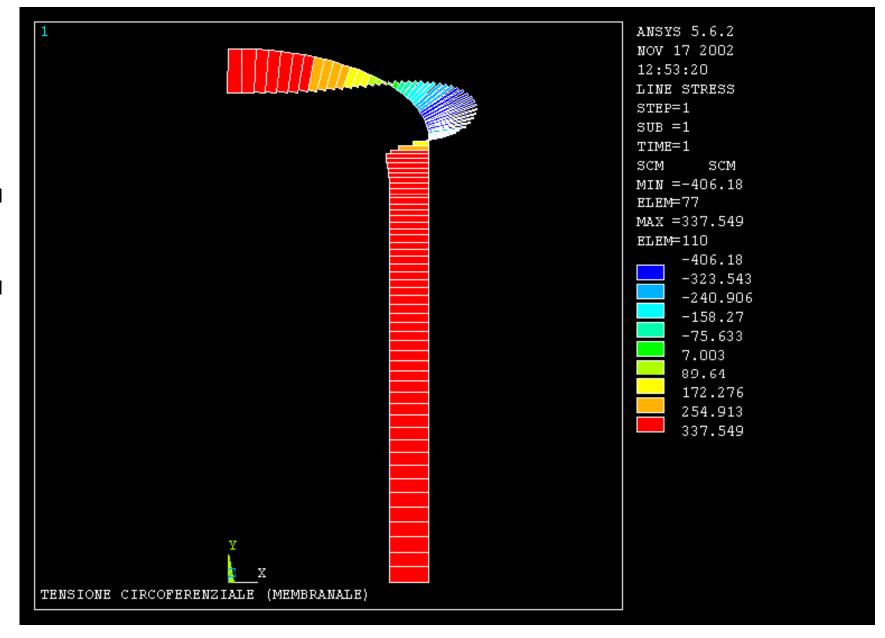








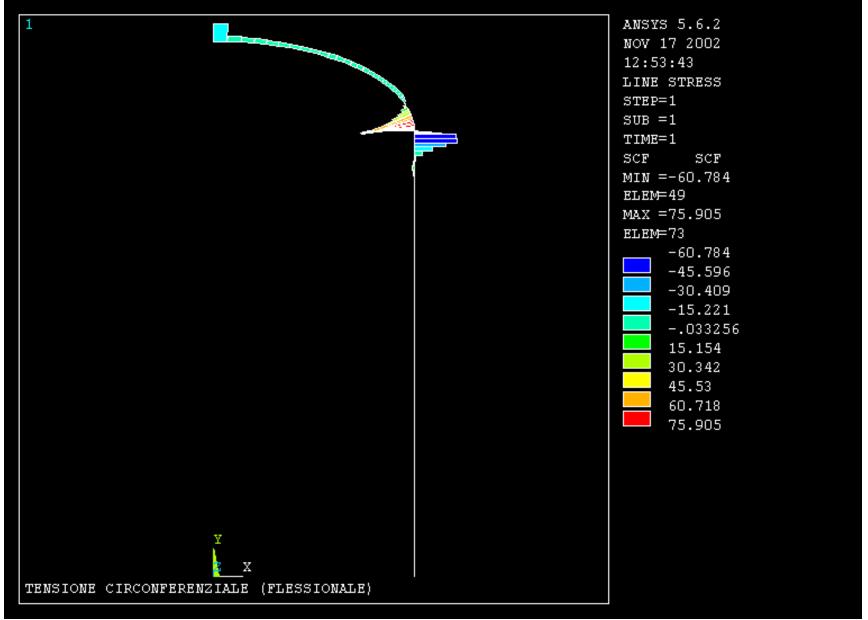




SOTT.txt

PRESS

di comandi: REC



ASPETTI PARTICOLARI DEL MODELLO

ETABLE, SLT, LS, 1 ! estrae il dato "tensione longitudinale" (TOP)

ETABLE, SLM, LS, 5 ! MID

ETABLE, SLB, LS, 9 ! BOTTOM

ETABLE, SCT, LS, 3 ! estrae il dato "tensione circonferenziale" (TOP)

ETABLE, SCM, LS, 7 ! MID

ETABLE, SCB, LS, 11 ! BOTTOM

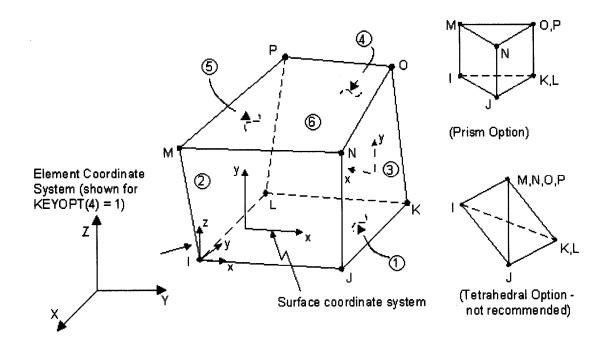
ETABLE,STT,LS,2 ! estrae il dato "tensione taglio spessore" (TOP)

ETABLE,STM,LS,6 ! MID

ETABLE,STB,LS,10 ! BOTTOM

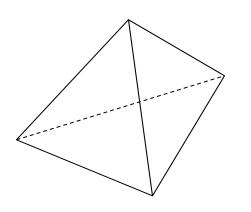
SADD,SLF,SLT,SLM,1,-1 : calcola la tensione flessionale longitudinale SADD,SCF,SCT,SCM,1,-1 : calcola la tensione flessionale circonferenziale

ELEMENTI SOLIDI 3D ("BRICK")



Problemi di elasticità 3D:

- 8 nodi
- 3 g.d.l/nodo



Tetraedro: 4 nodi

F.ne di forma: A+Bx+Cy+Dz

Deformazioni/tensioni costanti

Esaedro: 8 nodi

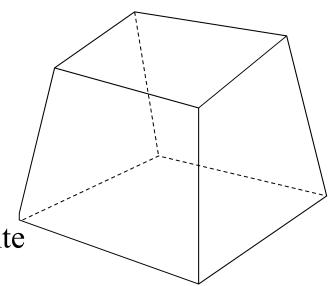


F.ne di forma:

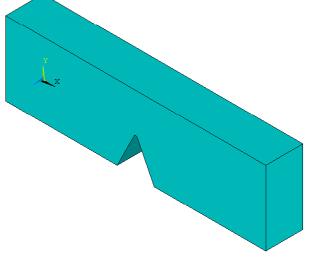
A+Bx+Cy+Dz+Exy+Fyz+Gzx+Hxyz



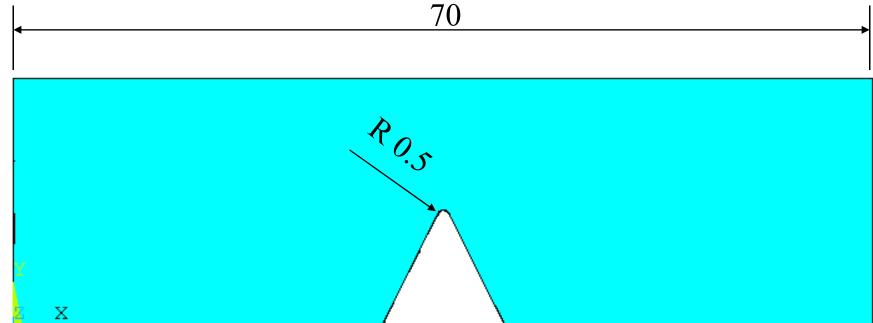
Deformazioni/tensioni variabili linearmente



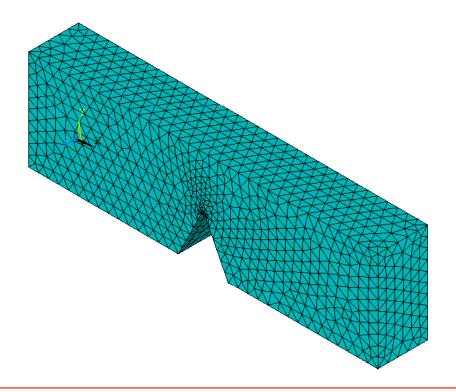
Approccio per sottostrutture ("submodelling")



Stato di tensione spesso fortemente dipendente da parametri geometrici locali (es. raggi di raccordo).



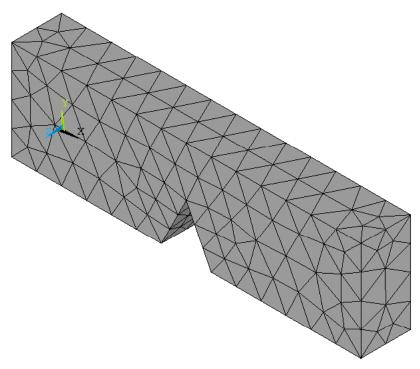
L'analisi richiederebbe pertanto "mesh" localmente molto infittiti (elementi piccoli rispetto ai parametri geometrici locali).



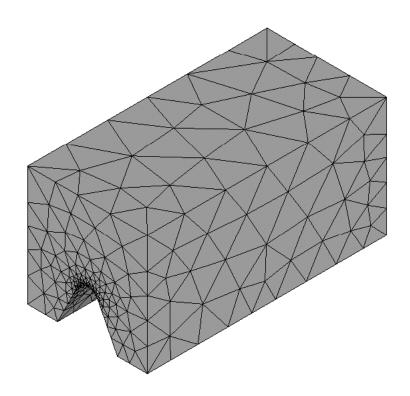
Questo tende a rendere il modello complessivamente molto complesso da costruire (inclusione di tutti i dettagli geometrici) e pesante dal punto di vista computazionale (numero enorme di gdl)

Possibile alternativa: approccio per sottostrutture

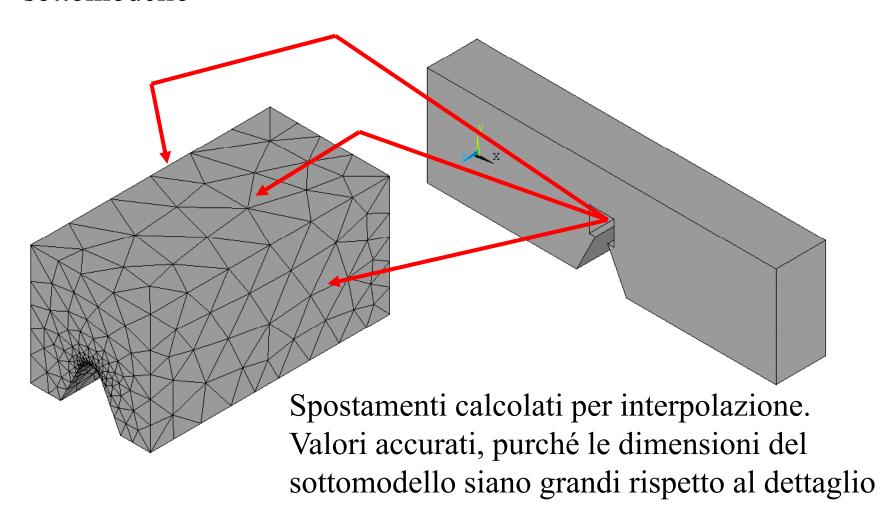
Fase 1: viene costruito un modello relativamente grossolano della struttura, privo dei dettagli geometrici, e vengono applicati carichi e vincoli



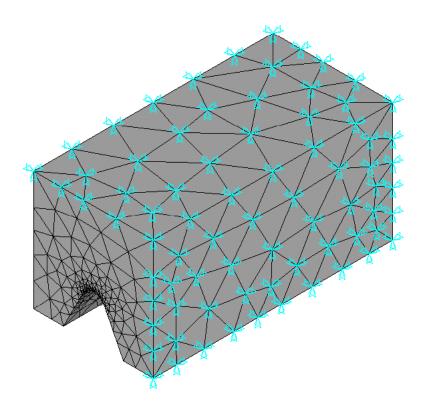
Fase 2: viene costruito un modello molto infittito che rappresenta la sola zona attorno al dettaglio geometrico (sottomodello)



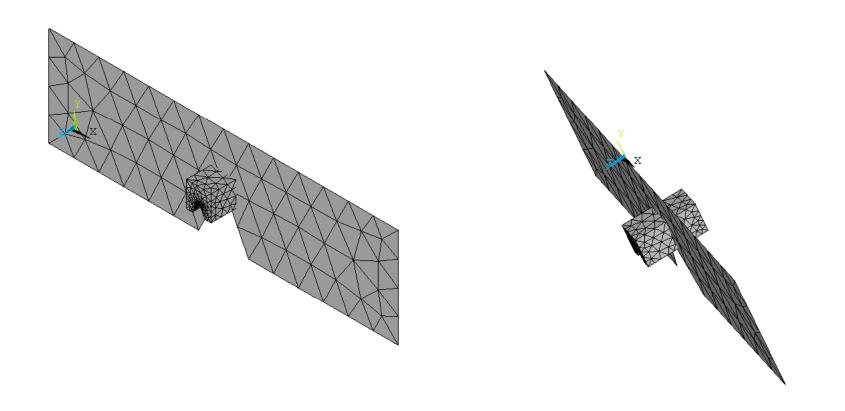
Fase 3: il modello grossolano viene impiegato per calcolare lo stato di spostamento dei nodi giacenti sulle superfici esterne del sottomodello



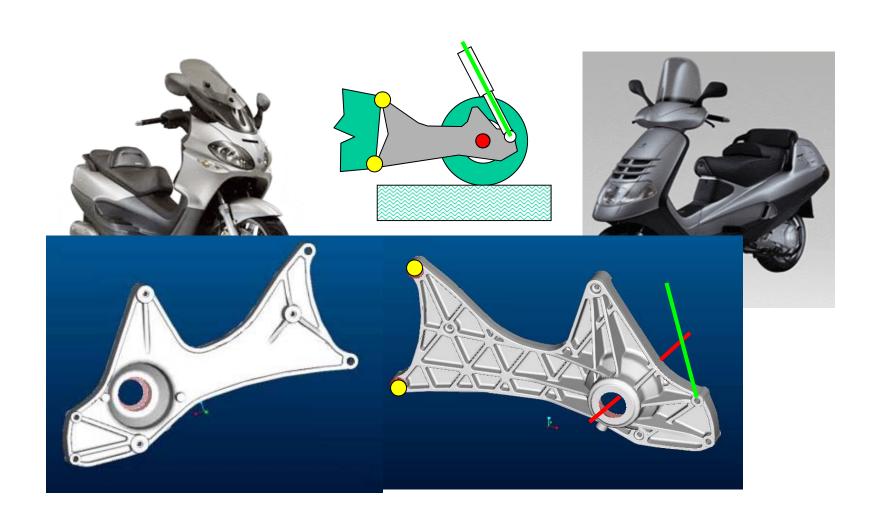
Fase 4: gli spostamenti stimati sulla superficie sono imposti al sottomodello come condizione di carico, valutando il relativo stato di tensione



E' possibile passare da un modello fatto con elementi piani o con elementi guscio ad un sottomodello 3D.

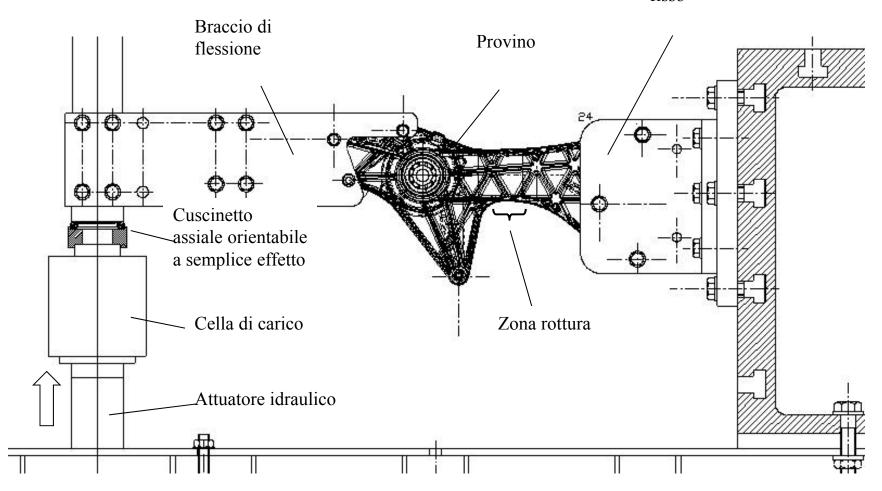


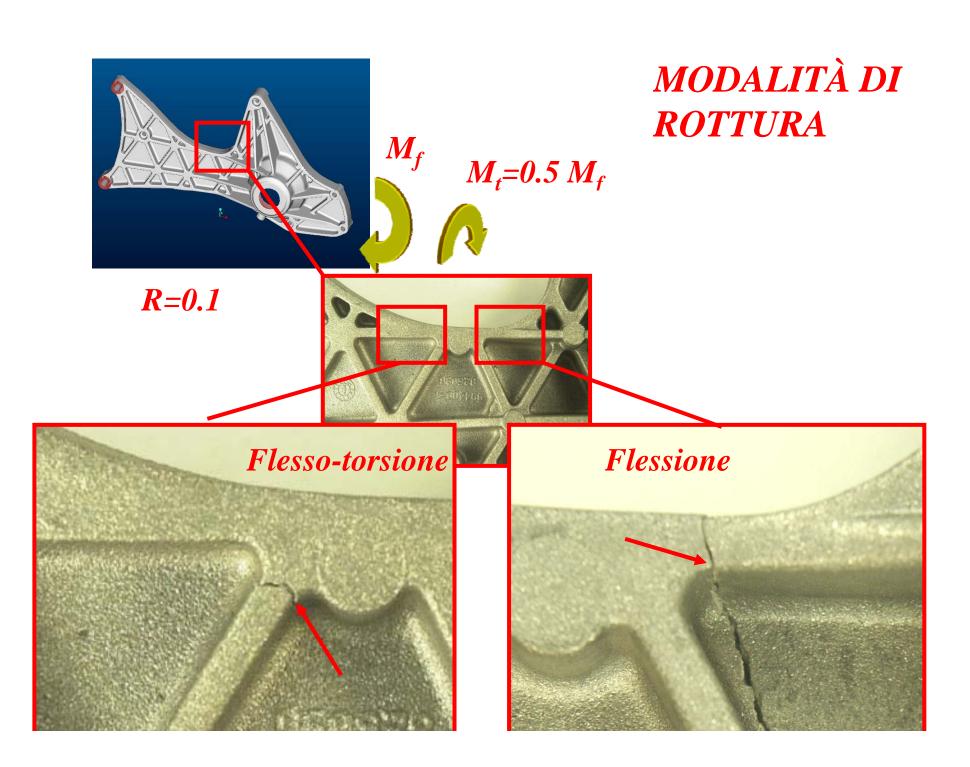
Esempio: staffa sospensione di scooter in lega di alluminio



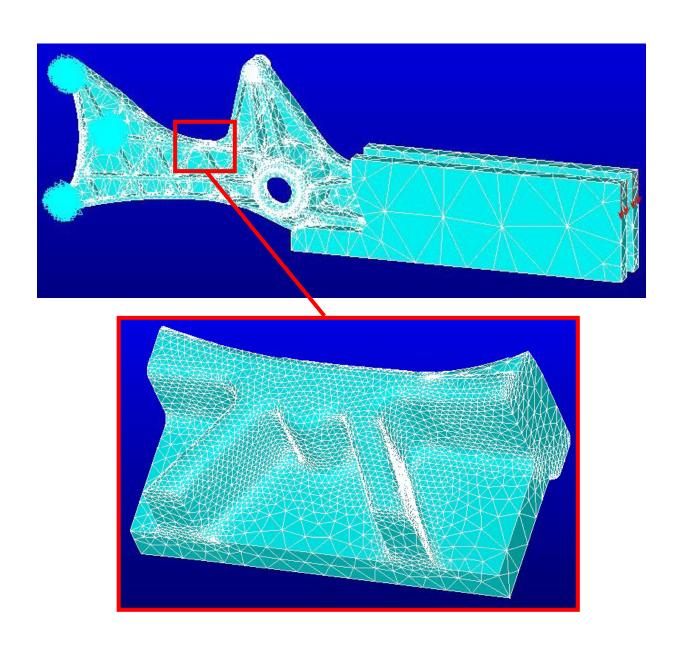
PROVE IN PIENA SCALA

Afferraggio fisso

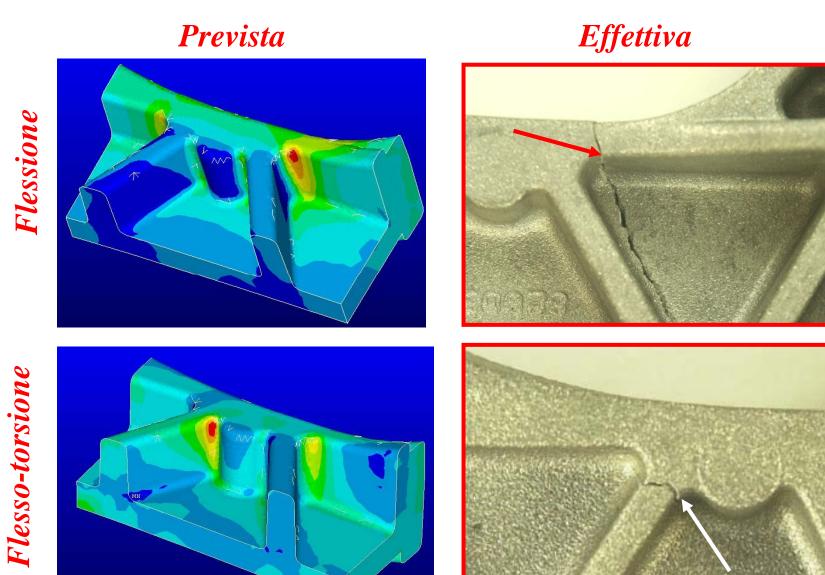




ANALISI AD ELEMENTI FINITI



RISULTATI – Zona di innesco della rottura



RISULTATI – Cicli a Rottura

