



Università degli Studi di Firenze

Facoltà di Ingegneria - Corso di Laurea in Ingegneria Civile

Elementi di progettazione strutturale

Prof.ssa Ing. Gloria Terenzi

30/05/2005

***CENNI AL CALCOLO AGLI ELEMENTI FINITI***

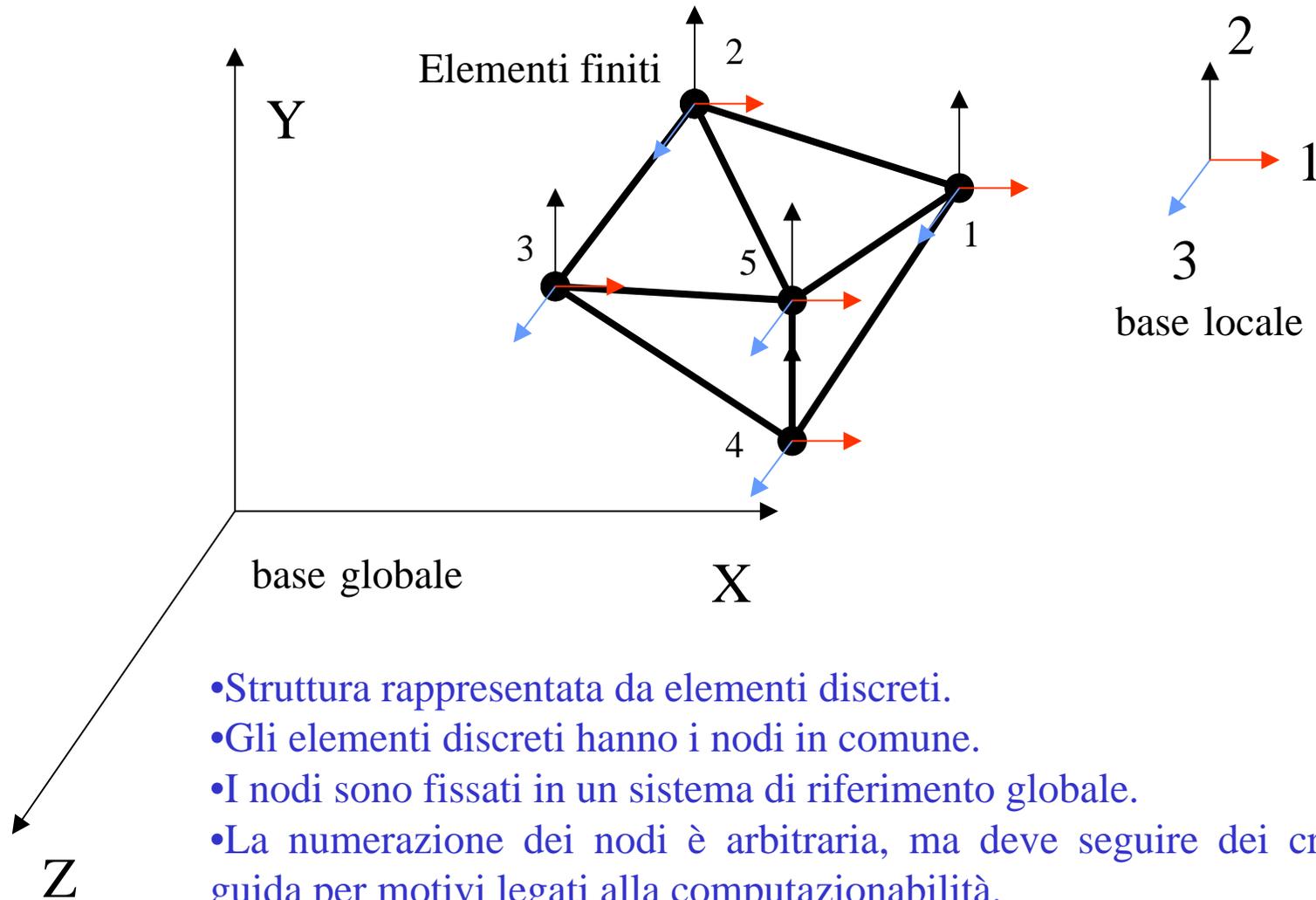
Ing. Leonardo Bandini

## **Modelli strutturali discreti**

### **FEM - Finite Elements Method $\approx$ 1950- definizioni:**

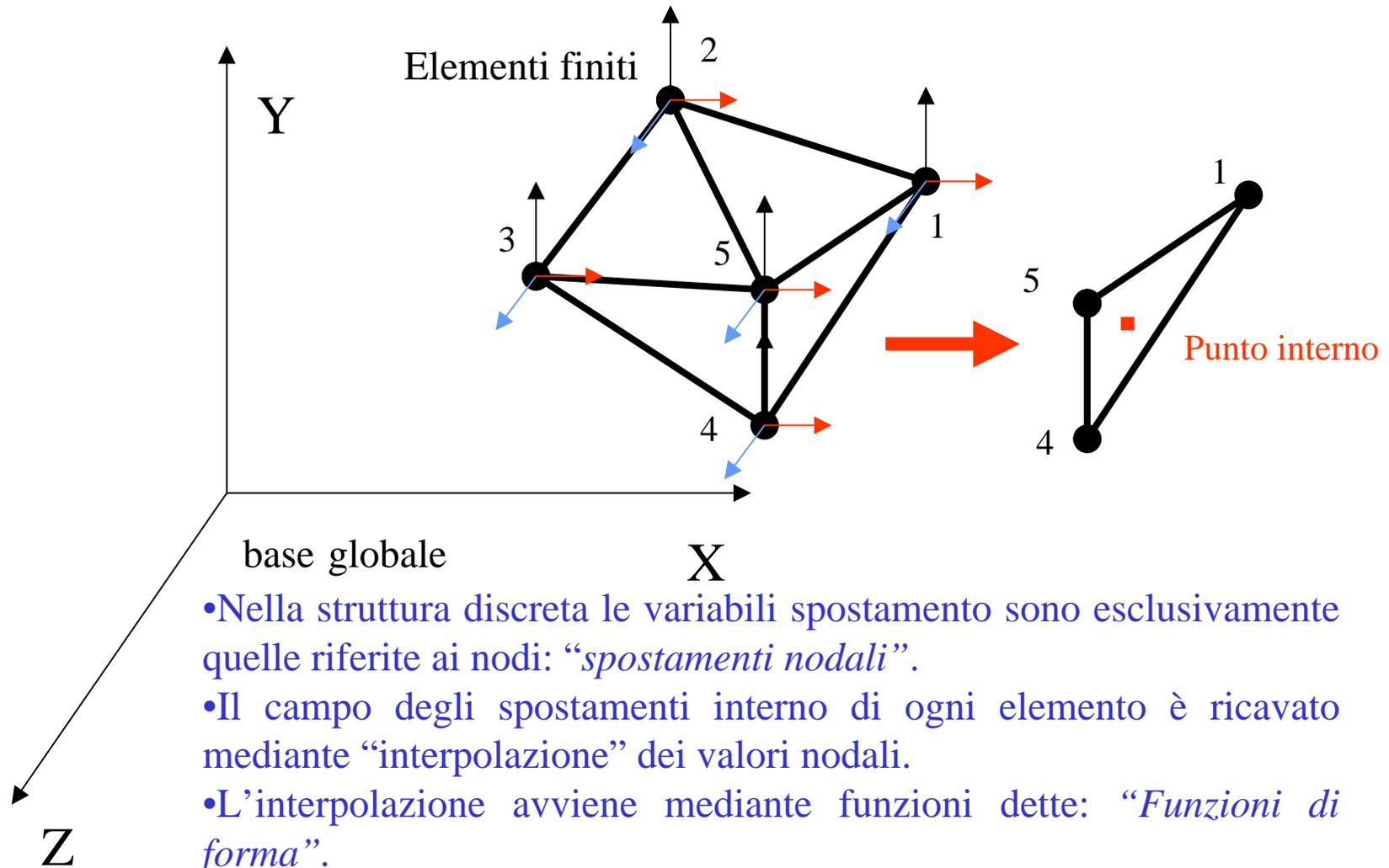
- Si schematizza il continuo con un “aggregato” discreto di elementi finiti.
- Le variabili dei modelli strutturali sono definite solo in punti discreti: “*punti nodali*”.
- Le strutture sono un insieme arbitrariamente composto di elementi, ognuno dei quali è modellabile come un continuo.
- La determinazione del numero dei nodi dipende dal tipo di struttura e dal tipo dei carichi . Tutte le grandezze sono riferite solo nei nodi.
- Per definire la posizione dei punti nodali nello spazio si usa una “*base globale*”.

**SCHEMATIZZAZIONE DI UNA STRUTTURA DISCRETA:**



- Struttura rappresentata da elementi discreti.
- Gli elementi discreti hanno i nodi in comune.
- I nodi sono fissati in un sistema di riferimento globale.
- La numerazione dei nodi è arbitraria, ma deve seguire dei criteri guida per motivi legati alla computazionabilità.

## SCHEMATIZZAZIONE DI UNA STRUTTURA DISCRETA:



- Nella struttura discreta le variabili spostamento sono esclusivamente quelle riferite ai nodi: “*spostamenti nodali*”.
- Il campo degli spostamenti interno di ogni elemento è ricavato mediante “interpolazione” dei valori nodali.
- L’interpolazione avviene mediante funzioni dette: “*Funzioni di forma*”.
- Ogni tipo di elemento ha la sua funzione di forma.

## VARIABILI ESTERNE:

- Le “*variabili spostamenti esterni  $V_i$* ” sono date dai cosiddetti gradi di libertà *essenziali* dei punti nodali.
- Non prenderemo in considerazione gradi di libertà dipendenti dagli altri, ovvero, le variabili esterne saranno costituite da gradi di libertà linearmente indipendenti.
- Le “*variabili forze esterne  $P_i$* ” saranno quelle energeticamente corrisposte con le  $V_i$ , ovvero, energeticamente congruenti con gli spostamenti dei DOF essenziali.
- Tutti i  $V_i$  e le  $P_i$  sono numerate congruentemente, si possono raggruppare in colonne di valori (vettori per la base globale).

$$V = \begin{bmatrix} V_1 \\ \dots \\ V_n \end{bmatrix} \quad P = \begin{bmatrix} P_1 \\ \dots \\ P_n \end{bmatrix}$$

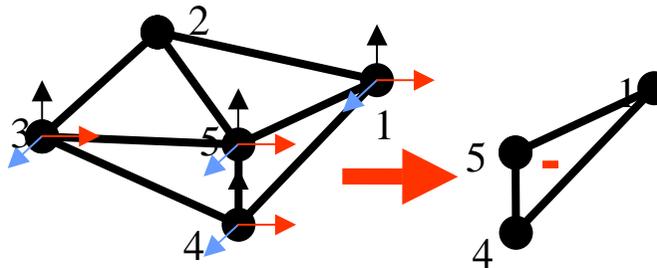
- La dimensione del problema è  $n$  ovvero ho  $n$  DOF essenziali
- Lavoro delle variabili esterne:  $W = P_1 \times V_1 + \dots + P_n \times V_n = P^T \times V = V^T \times P$

### VARIABILI INTERNE (PER OGNI ELEMENTO):

- Le “*variabili di stato interne  $v^e$* ” sono i possibili gradi di libertà dell’elemento. Sono riferite al sistema di riferimento locale.
- Le “*variabili forze interne  $s^e$* ” saranno quelle energeticamente corrisposte con le  $v^e$

$$v^e = \begin{vmatrix} v^e_1 \\ \dots \\ v^e_k \end{vmatrix} \quad s^e = \begin{vmatrix} s^e_1 \\ \dots \\ s^e_k \end{vmatrix}$$

- La dimensione dei vettori è  $k$  ovvero ho  $k$  DOF possibili per l’elemento e-esimo.
- Lavoro delle variabili interne elemento e-esimo:  $-W_{int}^e = s^{eT} \mathbf{x} v^e = v^{eT} \mathbf{x} s^e$



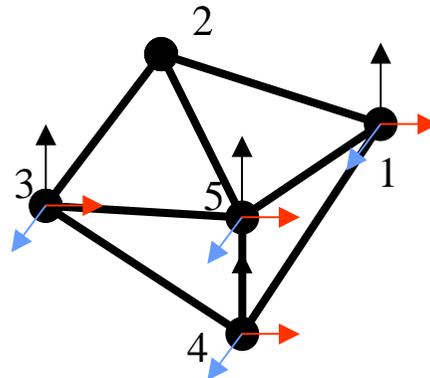
## VARIABILI INTERNE (STRUTTURA COMPLETA):

- Si accorpano le variabili interne di tutti gli elementi che compongono la struttura.

$$\mathbf{v} = \begin{Bmatrix} v^1 \\ \dots \\ v^p \end{Bmatrix} \quad \mathbf{s} = \begin{Bmatrix} s^1 \\ \dots \\ s^p \end{Bmatrix}$$

- Si hanno  $p$  elementi. La dimensione dei vettori è  $p \times k_i$  dove  $k_i$  era la dimensione di ogni elemento.

- Lavoro delle variabili interne:  $-\mathbf{W}_{\text{int}} = \mathbf{s}^T \mathbf{x} \mathbf{v} = \mathbf{v}^T \mathbf{x} \mathbf{s}$



## EQUILIBRIO E CONGRUENZA:

### •EQUAZIONI DI EQUILIBRIO:

le forze interne ed esterne devo potersi equilibrare, pertanto posso definire una matrice  $b$  tale che:

$$s = b \cdot P = \begin{vmatrix} s^1 \\ \dots \\ s^l \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} b_{11} & \dots & b_{1n} \\ \dots & & \\ & & b_{l1} \end{vmatrix} \cdot \begin{vmatrix} P_1 \\ \dots \\ P_n \end{vmatrix}$$

### •dimensioni:

n: numero di gradi di libertà essenziali

l: rapporto  $p \times k_i$

•La colonna j-esima di b contiene tutte le forze nodali interne corrispondenti allo stato di carico esterno  $P_j = 1, P_1 \dots P_n = 0$

## EQUILIBRIO E CONGRUENZA:

### •EQUAZIONI DI CONGRUENZA:

le variabili cinematiche interne sono connesse attraverso le equazioni di congruenza con le variabili cinematiche esterne

$$v = a \cdot V = \begin{vmatrix} v^1 \\ \dots \\ v^l \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} a_{11} & \dots & a_{1n} \\ \dots \\ a_{l1} \end{vmatrix} \cdot \begin{vmatrix} V_1 \\ \dots \\ V_n \end{vmatrix}$$

### •dimensioni:

n: numero di gradi di libertà essenziali

l: rapporto  $p \times k_i$

•La colonna j-esima di a contiene tutte le variabili nodali interne corrispondenti allo stato di deformazione esterno  $V_j = 1, V_1 \dots V_n = 0$

**EQUILIBRIO E CONGRUENZA:**

- Principio dei lavori virtuali
- Teorema della dualità



$$\mathbf{b}^T = \mathbf{a}^{-1}, \mathbf{a}^T = \mathbf{b}^{-1}$$

## EQUAZIONI COSTITUTIVE

- **MATRICE DI FLESSIBILITA'** (scritta sul sistema di riferimento locale):  
Consente, conoscendo le variabili forza interne di ogni elemento, di determinare le variabili spostamento interne all'elemento stesso.

$$v^e = f^e \cdot s^e + \bar{v}^e = \begin{vmatrix} v_1^e \\ \dots \\ v_k^e \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} f_{11} & \dots & f_{1k} \\ \dots & & \dots \\ f_{k1} & & \dots \end{vmatrix} \cdot \begin{vmatrix} s_1^e \\ \dots \\ s_k^e \end{vmatrix} + \begin{vmatrix} \bar{v}_1^e \\ \dots \\ \bar{v}_k^e \end{vmatrix}$$

- $f_{ij}$  è lo spostamento del nodo  $i$ -esimo indotto dalla forza unitaria  $s_j=1$
- La matrice  $f$  è scritta sul sistema di riferimento locale dell'elemento  $e$ -esimo.  
▼ Spostamento nodale indotto da carichi non nodali (eg. temperatura...)

## EQUAZIONI COSTITUTIVE

- **MATRICE DI RIGIDEZZA** (scritta sul sistema di riferimento locale):

Consente, conoscendo le variabili spostamento interne di ogni elemento, di determinare le variabili forza interne all'elemento stesso.

$$s^e = k^e \cdot v^e + \bar{s}^e = \begin{vmatrix} s_1^e \\ \dots \\ s_k^e \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} k_{11} & \dots & k_{1k} \\ \dots & & \\ & & k_{k1} \end{vmatrix} \cdot \begin{vmatrix} v_1^e \\ \dots \\ v_k^e \end{vmatrix} + \begin{vmatrix} \bar{s}_1^e \\ \dots \\ \bar{s}_k^e \end{vmatrix}$$

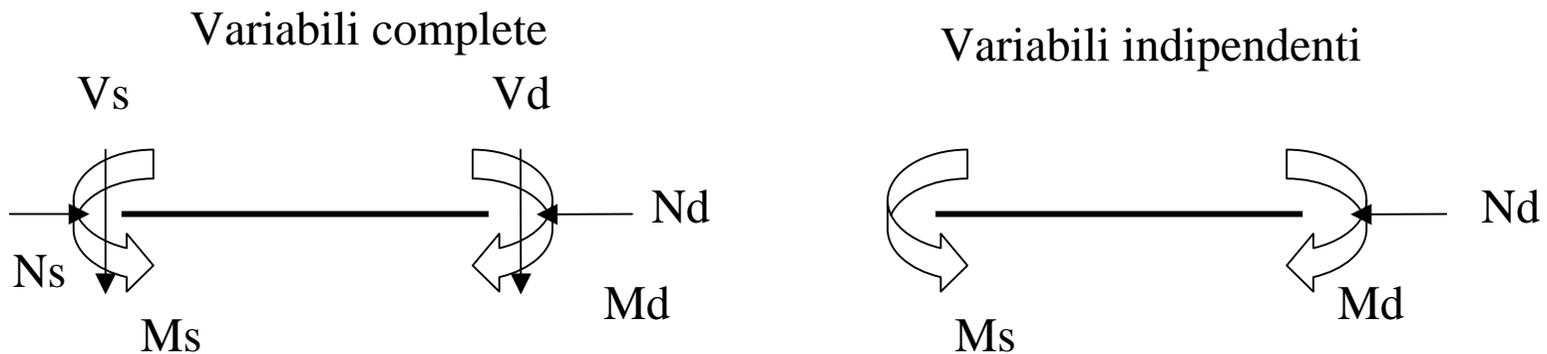
- $k_{ij}$  è la forza al nodo  $i$  compatibile con lo spostamento unitario del nodo  $j$ -esimo
- La matrice  $k$  è scritta sul sistema di riferimento locale dell'elemento  $e$ -esimo.

▼ Forze dovute ai carichi sugli elementi

## EQUAZIONI COSTITUTIVE

### •PROPRIETA' DELLA MATRICE DI RIGIDEZZA E DELLA MATRICE DI FLESSIBILITA':

- Quadrata ( $k \times k$ )
- Simmetrica
- Regolare (se si considerano solo le variabili indipendenti),  $\det \neq 0$
- Definita positiva (se si considerano solo le variabili indipendenti)
- Singolare (se si considerano le variabili complete)  $\det = 0$
- Semi definita positiva (se si considerano le variabili complete)



## SCHEMA DI TRASFORMAZIONE COMPLETO, variabili indipendenti: carichi

•Le relazioni precedenti erano scritte in un sistema di riferimento locale, per passare a quelle scritte rispetto ad un sistema di riferimento globale occorre utilizzare lo schema di trasformazione completo.

$$\begin{array}{l} V = b^T \cdot v \quad \text{Congruenza} \\ \downarrow \\ v = f \cdot s + \bar{v} \quad \text{Eq. costitutive} \\ \downarrow \\ s = b \cdot P \quad \text{Equilibrio} \end{array}$$

$$V = b^T \cdot f \cdot b \cdot P + b^T \cdot \bar{v} = F \cdot P + b^T \cdot \bar{v}$$

### SCHEMA DI TRASFORMAZIONE COMPLETO, variabili indipendenti: spostamenti

•Le relazioni precedenti erano scritte in un sistema di riferimento locale, per passare a quelle scritte rispetto ad un sistema di riferimento globale occorre utilizzare lo schema di trasformazione completo.

$$\begin{array}{ll} P = a^T \cdot s & \text{Equilibrio} \\ \downarrow \\ s = k \cdot v + \bar{s} & \text{Eq. costitutive} \\ \downarrow \\ v = a \cdot V & \text{congruenza} \end{array}$$

$$P = a^T \cdot k \cdot a \cdot V + a^T \cdot \bar{s} = K \cdot V + a^T \cdot \bar{s}$$

## **PROPRIETA' DELLA MATRICE DI RIGIDEZZA**

$$K = a^T \cdot k \cdot a$$

E' la matrice di rigidezza espressa nel sistema di riferimento globale, ed ha le seguenti caratteristiche:

- Quadrata
- Simmetrica
- Regolare  $\det K \neq 0$ , quindi invertibile  $K = F^{-1}$
- Definita positiva

Se la struttura è suscettibile di atti di moto rigido

- Singolare  $\det K = 0$ ,
- Semi definita positiva

## FUNZIONI DI FORMA

L'analisi computazionale ha sviluppato una moltitudine di elementi finiti, ogni elemento è caratterizzato da una funzione di forma, ovvero, una funzione che descrive le sue quantità cinematiche.

$$u^e = \phi^e \cdot \hat{u}^e \quad v^e = \hat{\phi}^e \cdot \hat{u}^e$$

Dove,

$u^e$  : campo degli spostamenti approssimato dell'elemento

$\hat{u}^e$  : spostamenti nodali

$\phi^e$  : matrice di approssimazione

$v^e$  : gradi di libertà dell'elemento

$\hat{\phi}^e$  : matrice che imprime le condizioni nodali al contorno

Matrice delle funzioni di forma dell'elemento

$$\hat{u}^e = \left(\hat{\phi}^e\right)^{-1} \cdot v^e \Rightarrow u^e = \phi^e \cdot \left(\hat{\phi}^e\right)^{-1} \cdot v^e = \Omega^e \cdot v^e$$

## **FUNZIONI DI FORMA**

L'analisi computazionale ha sviluppato una moltitudine di elementi finiti, ogni elemento è caratterizzato da una funzione di forma, ovvero, una funzione che descrive le sue quantità cinematiche.

### **Condizioni fondamentali:**

1. Ogni colonna della matrice  $\hat{\phi}^e$  deve essere lineare indipendente ai fini dell'inversione
2. Le funzioni forma devono essere continue e differenziabili un numero di volte pari all'ordine della funzione stessa

### **Criteri di convergenza – condizioni di completezza:**

- A. Rappresentazione dello stato di deformazione costante (stato base)
- B. Invarianza nei confronti degli atti di moto rigido

### **Criteri di convergenza – conformità:**

- C. Condizioni di raccordo della deformazione al contorno, congruenza tra un elemento e quello adiacente connesso.

## MATRICE DI RIGIDEZZA

Applicando un operatore differenziale discreto alla matrice della funzione di forma si può risalire alla matrice di rigidezza elastica:

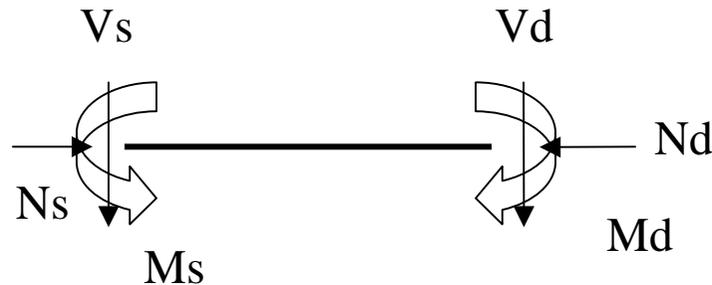
$$\varepsilon^e = D_k \cdot u^e = D_k \cdot \Omega^e \cdot v^e = H^e \cdot v^e$$

Operatore cinematico  
discreto

Attraverso l'integrazione dell'operatore differenziale discreto si arriva alla formulazione della matrice di rigidezza elastica dell'elemento.

**MATRICE DI RIGIDEZZA ELEMENTO E-ESIMO, metodo diretto della rigidezza:**

Esempio elemento trave piano con variabili complete:



$$\begin{pmatrix} N_s \\ V_s \\ M_s \\ N_d \\ V_d \\ M_d \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} EA/l & 0 & 0 & -EA/l & 0 & 0 \\ 0 & 12EJ/l^3 & -6EJ/l^2 & 0 & -12EJ/l^3 & 6EJ/l^2 \\ 0 & -6EJ/l^2 & 4EJ/l & 0 & 6EJ/l^2 & 2EJ/l \\ EA/l & 0 & 0 & EA/l & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 12EJ/l^3 & -6EJ/l^2 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & -6EJ/l^2 & 4EJ/l \end{pmatrix} \cdot \begin{pmatrix} u_s \\ w_s \\ \phi_s \\ u_d \\ w_d \\ \phi_d \end{pmatrix}$$

$K_{ij}$  Forza al nodo  $i$  compatibile con lo spostamento del grado di libertà  $j$ -esimo

## **MATRICE DI RIGIDEZZA:**

Qualunque sia il metodo per la determinazione della matrice delle rigidezze, essa rappresenta una proprietà intrinseca della struttura (del modello).

Ogni matrice di rigidezza degli elementi utilizzati nella discretizzazione, è scritta nel sistema di riferimento locale di ogni elemento, essa va “*tradotta*” in un sistema di riferimento globale.

Ogni matrice di rigidezza degli elementi utilizzati, una volta tradotta nel sistema di riferimento globale, occuperà una precisa posizione all’interno della matrice della struttura assemblata.

**ASSEMBLAGGIO DELLA MATRICE DI RIGIDEZZA:**

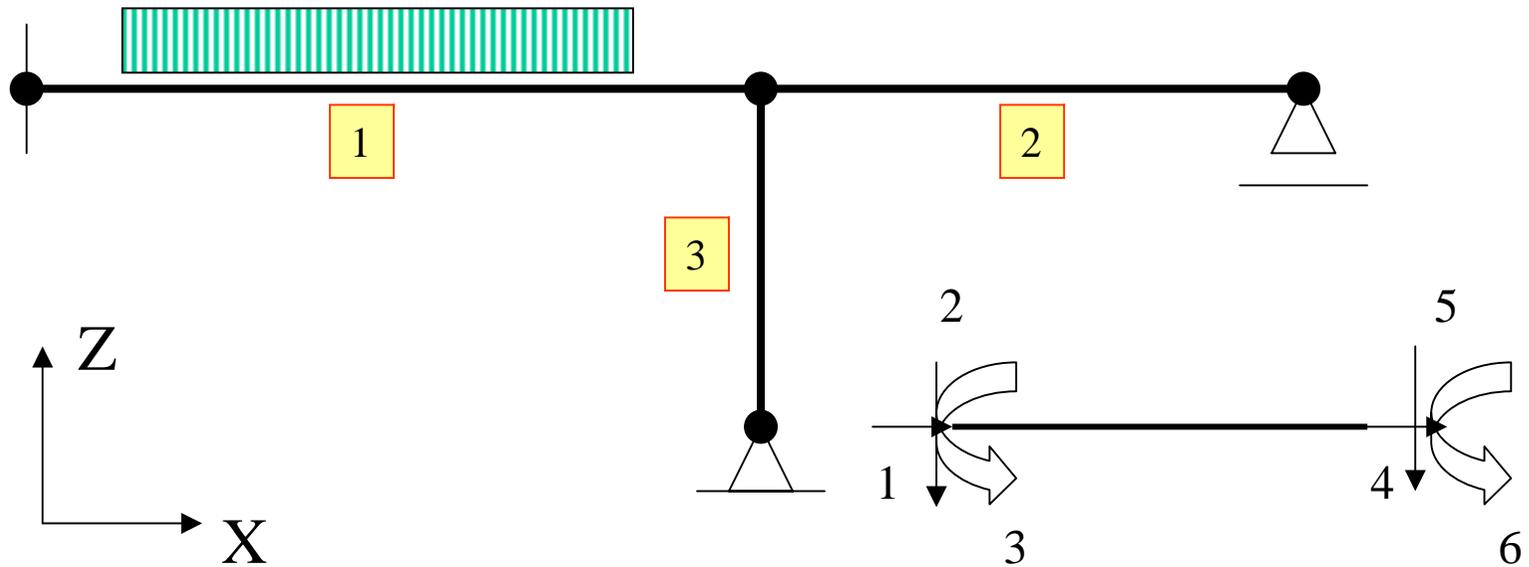
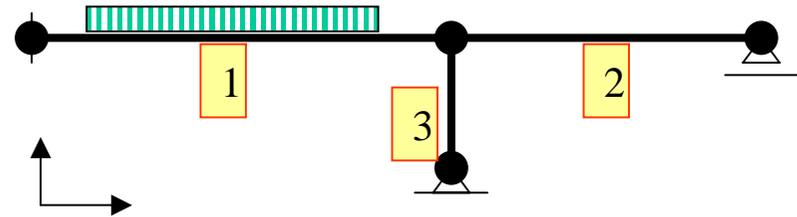


Tabella delle incidenze:

	$V_i$	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12
ELEMENTO 1		1	2	3	4	5	6						
ELEMENTO 2					1	2	3	4	5	6			
ELEMENTO 3					1	2	3				4	5	6

Matrice elemento 1: scritta nel sistema di rif. globale

	1	2	3	4	5	6
1	#	0	0	#	0	0
2	0	#	#	0	#	#
3	0	#	#	0	#	#
4	#	0	0	#	0	0
5	0	#	#	0	#	#
6	0	#	#	0	#	#



### Assemblaggio Matrice di Rigidezza

Le matrici locali vengono "tradotte" nel sistema di riferimento globale, mediante rotazione.

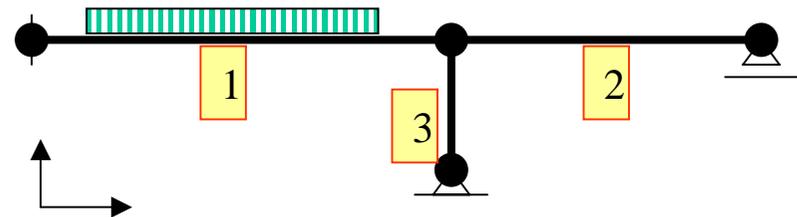
$$K = a_g^T \cdot k_g \cdot a_g$$

passo 1

	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12
1												
2												
3												
4												
5												
6												
7												
8												
9												
10												
11												
12												

Matrice elemento 2: scritta nel sistema di rif. globale

	1	2	3	4	5	6
1	#	0	0	#	0	0
2	0	#	#	0	#	#
3	0	#	#	0	#	#
4	#	0	0	#	0	0
5	0	#	#	0	#	#
6	0	#	#	0	#	#



### Assemblaggio Matrice di Rigidezza

Le matrici locali vengono "tradotte" nel sistema di riferimento globale, mediante rotazione.

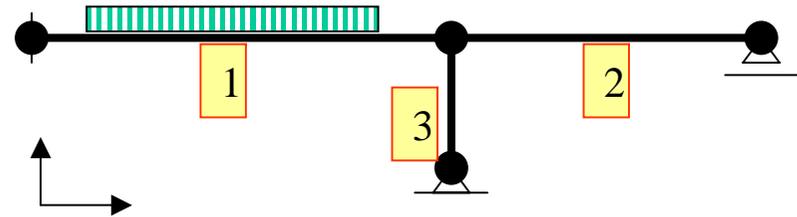
$$K = a_g^T \cdot k_g \cdot a_g$$

passo 2

	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12
1												
2												
3												
4												
5												
6												
7												
8												
9												
10												
11												
12												

Matrice elemento 3: scritta nel sistema di rif. globale

	1	2	3	4	5	6
1	#	0	0	#	0	0
2	0	#	#	0	#	#
3	0	#	#	0	#	#
4	#	0	0	#	0	0
5	0	#	#	0	#	#
6	0	#	#	0	#	#



### Assemblaggio Matrice di Rigidezza

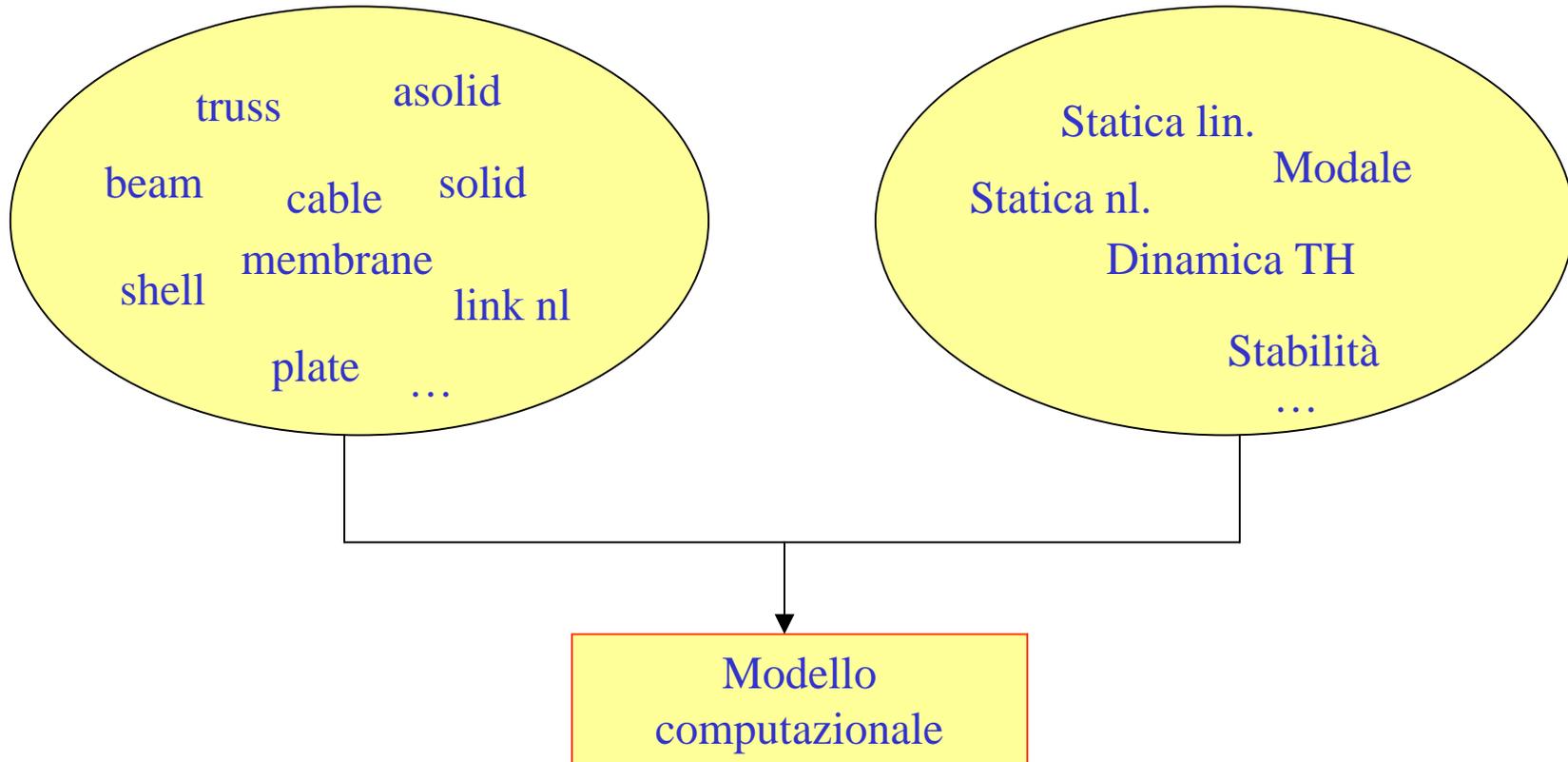
Le matrici locali vengono "tradotte" nel sistema di riferimento globale, mediante rotazione.

$$K = a_g^T \cdot k_g \cdot a_g$$

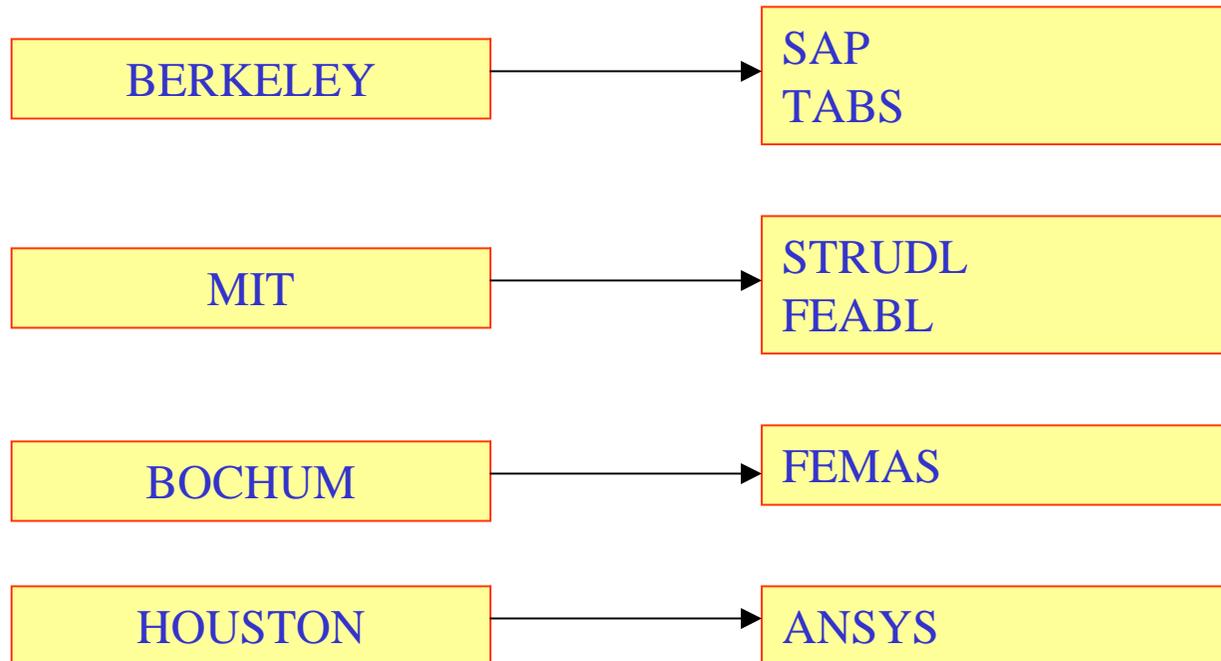
passo 3

	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12
1												
2												
3												
4												
5												
6												
7												
8												
9												
10												
11												
12												

**LIBRERIA DI ELEMENTI FINITI ED IMPIEGHI ANALITICI**



**PROGRAMMI CLASSICI FEM**





Università degli Studi di Firenze

Facoltà di Ingegneria - Corso di Laurea in Ingegneria Civile

Elementi di progettazione strutturale

Prof.ssa Ing. Gloria Terenzi

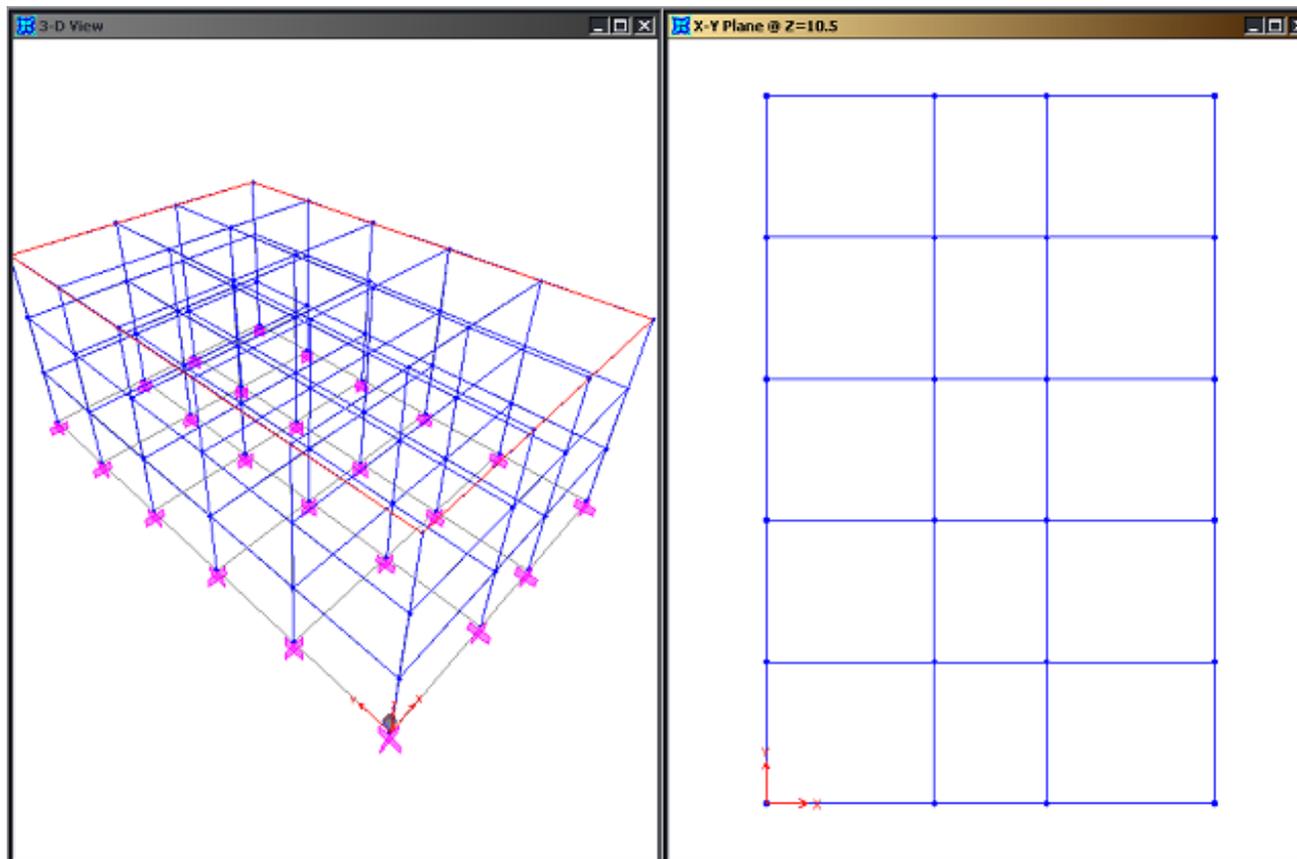
30/05/2005

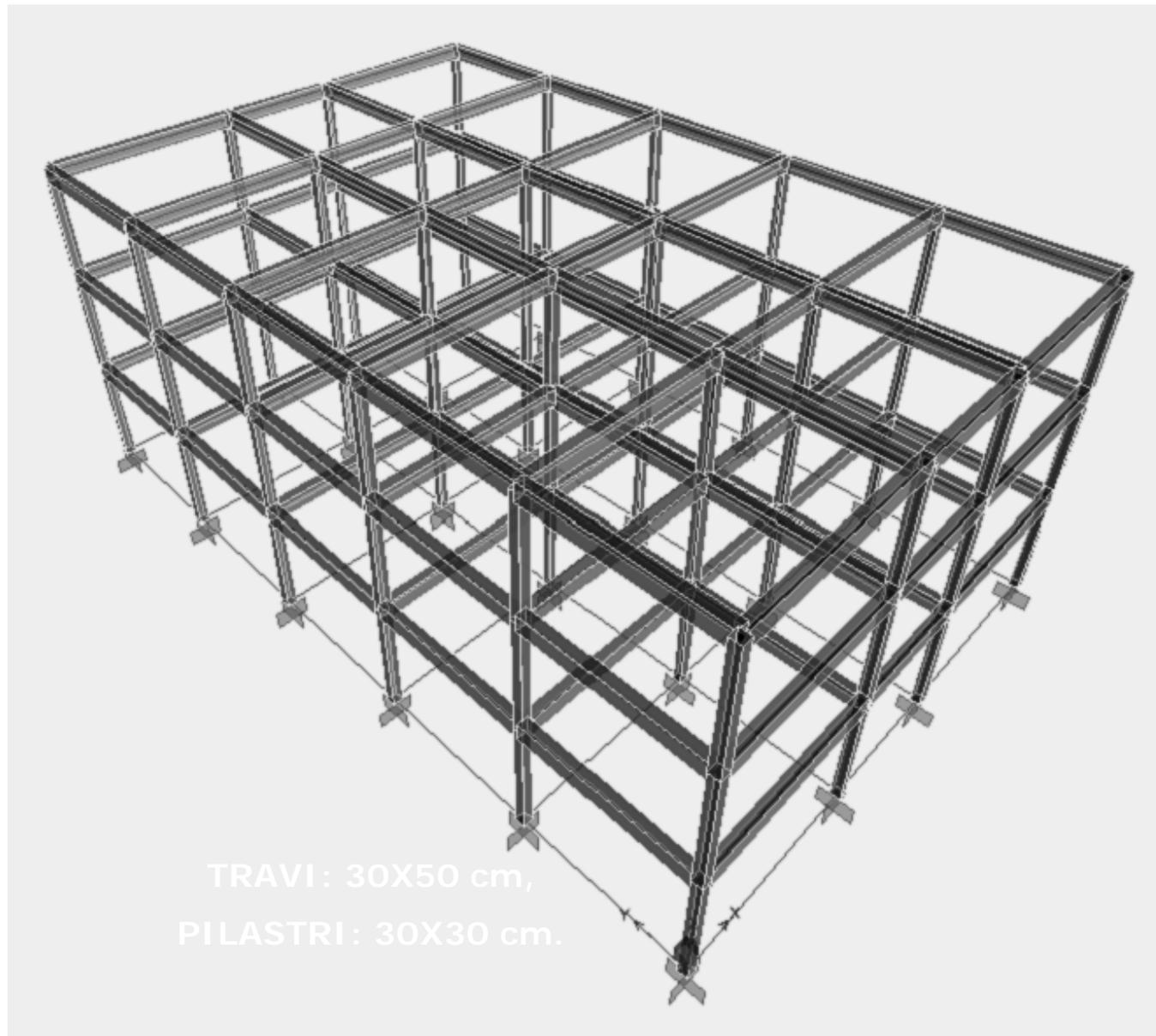
***CODICE DI CALCOLO SAP2000:  
-STATICA (SLU, SLE)  
-SISMICA (STATICA LIN.)***

Ing. Leonardo Bandini

**ESEMPIO 1:**

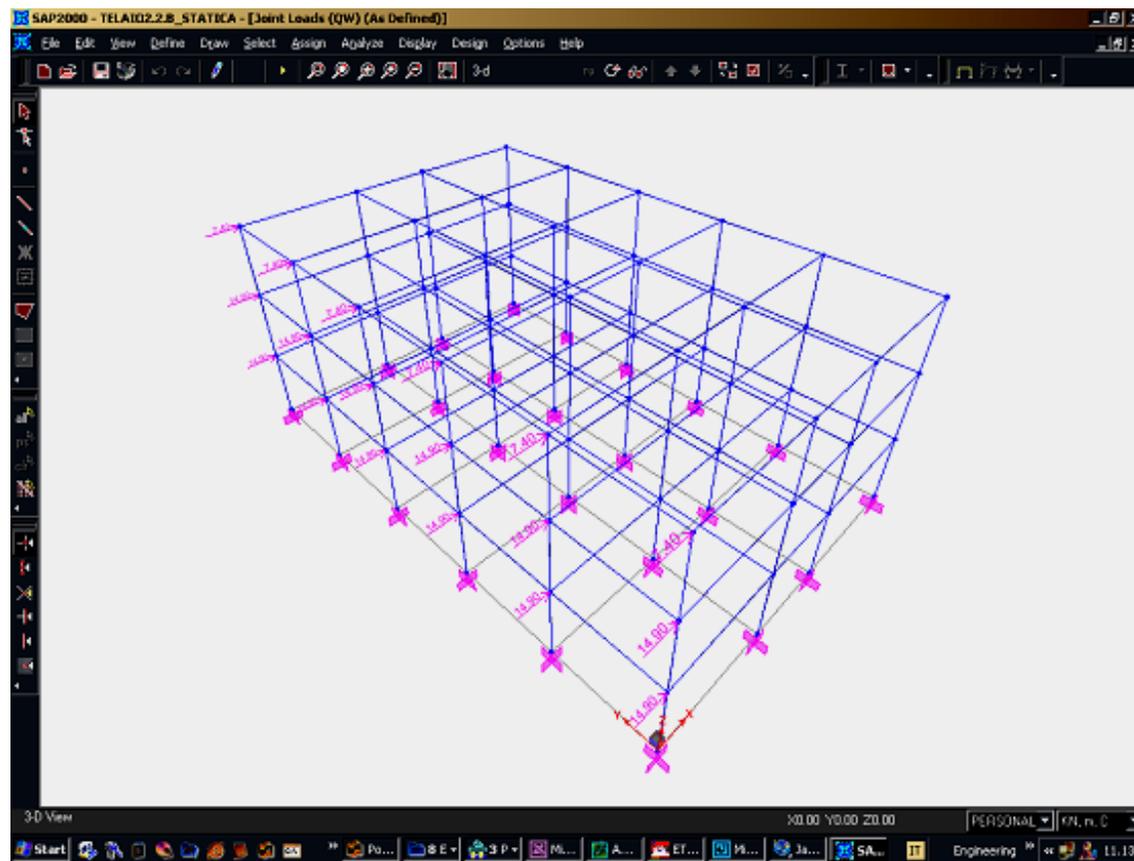
- edificio per uffici da realizzarsi nel territorio di Napoli
- 4 telai identici disposti lungo la direzione y
- 6 telai identici disposti lungo la direzione x
- solai orditi secondo la direzione y
- 3 livelli disposti a quota: 3.5 m, 7.0 m e 10.5 m





**NOMENCLATURA CARICHI:**

- PP: *Peso proprio strutturale [automatico]*
- QP1: *carico permanente prima permutazione [26.5 kN/m]*
- QP2: *carico permanente seconda permutazione [26.5 kN/m]*
- QA1: *carico accidentale prima permutazione [10.0 kN/m]*
- QA2: *carico accidentale seconda permutazione [10.0 kN/m]*
- Qneve: *carico neve [3 kN/m]*
- QW: *carico vento [14.9 kN, 7,4 kN]*



***D.M. 16.01.1996 - «Norme tecniche per il calcolo, l'esecuzione ed il collaudo delle strutture in cemento armato, normale e precompresso e per le strutture metalliche».***

**STATI LIMITE:**

$$SLU \quad F_d = \gamma_g \cdot G_k + \gamma_p \cdot P_k + \gamma_q \cdot Q_k + \gamma_q \cdot \left[ \sum_{i=2} \Psi_{0i} \cdot Q_{ki} \right]$$

$$SLE \quad F_d = G_k + P_k + Q_k + \left[ \sum_{i=2} \Psi_{0i} \cdot Q_{ki} \right] \quad \text{Comb. Rare [0.995]}$$

$$SLE \quad F_d = G_k + P_k + \Psi_{11} Q_k + \left[ \sum_{i=2} \Psi_{2i} \cdot Q_{ki} \right] \quad \text{Comb. freq. [0.95]}$$

$$SLE \quad F_d = G_k + P_k + Q_k + \left[ \sum_{i=2} \Psi_{2i} \cdot Q_{ki} \right] \quad \text{Comb. quasi perm. [0.5]}$$

- Valore caratteristico  $Q_k$
- Valore di combinazione rara  $\Psi_0 \cdot Q_k$
- Valore di combinazione frequente  $\Psi_1 \cdot Q_k$
- Valore di combinazione quasi permanente  $\Psi_2 \cdot Q_k$

***D.M. 16.01.1996 - «Norme tecniche per il calcolo, l'esecuzione ed il collaudo delle strutture in cemento armato, normale e precompresso e per le strutture metalliche».***

$\gamma_g = 1,4$  (oppure 1,0 se il suo contributo aumenta la sicurezza);  
 $\gamma_p = 1,2$  (oppure 0,9 se il suo contributo aumenta la sicurezza);  
 $\gamma_q = 1,5$  (oppure 0,0 se il suo contributo aumenta la sicurezza);  
 $\Psi_{0i}$  = coefficienti di combinazione allo stato limite ultimo,  
da assumere pari a 0,7 per i carichi variabili di esercizio  
nei fabbricati per abitazione e uffici e per le azioni da neve,  
pari a 0 per le azioni da vento.

Destinazione d'uso	$\Psi_{0i}$	$\Psi_{2i}$
Abitazioni, uffici	0.70	0.30
Uffici aperti al pubblico, scuole, negozi, autorimesse	0.70	0.60
Tetti e coperture con neve	0.70	0.20
Magazzini, archivi	1.00	0.80
Vento	0.00	0.00

***D.M. 16.01.1996 - «Norme tecniche per il calcolo, l'esecuzione ed il collaudo delle strutture in cemento armato, normale e precompresso e per le strutture metalliche».***

$$S_d \leq R_d$$

**SLU:**

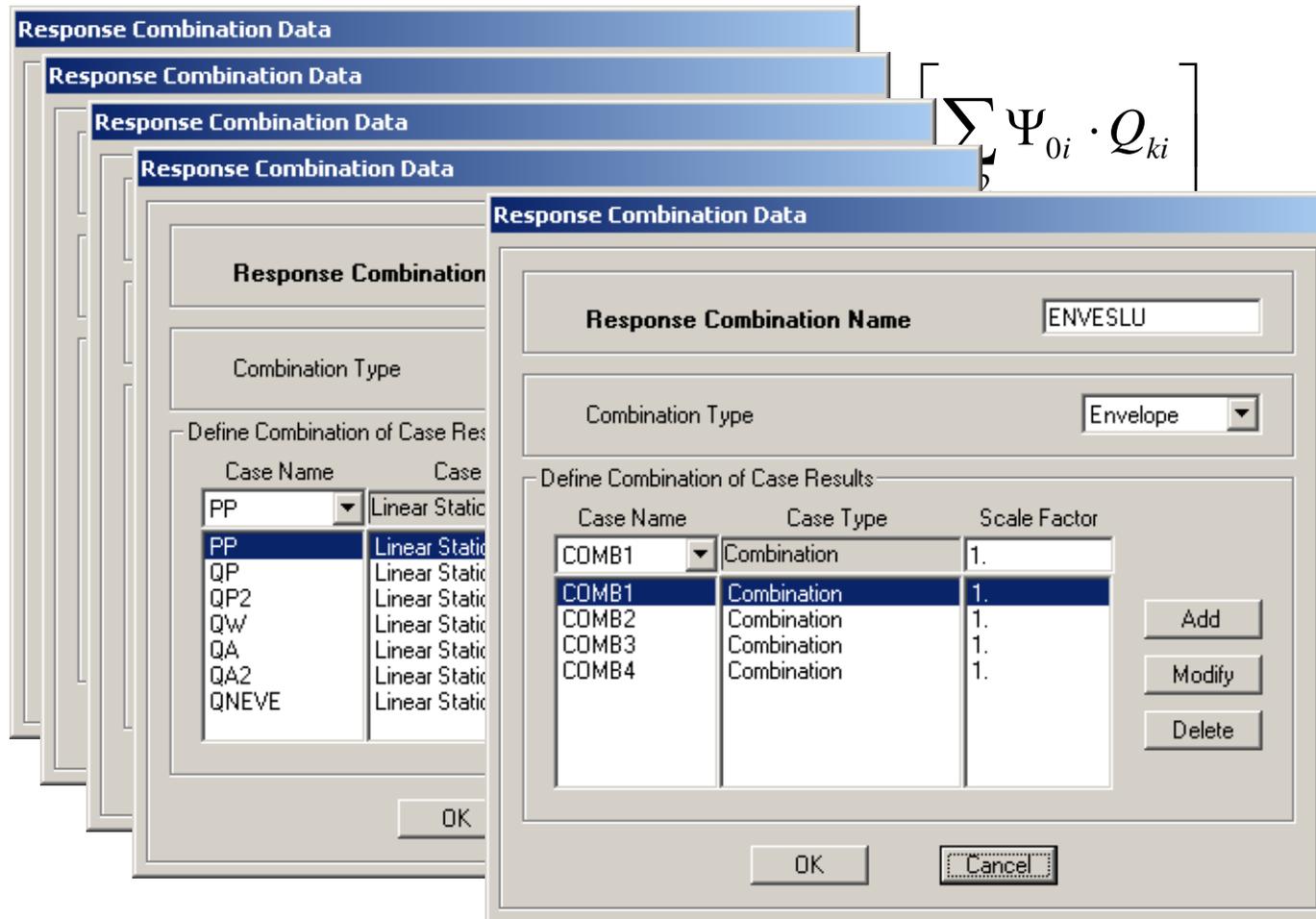
- CALCOLARE LE  $S_d$  [AZIONI INTERNE: N,T,M] AGENTI NELLE SEZIONI PIU' SOLLECITATE IN CORRISPONDENZA DELLE COMBINAZIONI DI CARICO PIU' GRAVOSE.
- CALCOLARE LE RESISTENZE DI PROGETTO  $R_d$  INTESE COME LE RESISTENZE DELLE SEZIONI SIGNIFICATIVE.

**SLE:**

- CALCOLARE LE  $S_d$  [DEFORMAZIONI, SPOSTAMENTI, DIMENSIONI DI FESSURE, ECC.] PRODOTTE DALLE COMBINAZIONI DI CARICO PIU' GRAVOSE TENENDO CONTO DI EFFETTI DI LUNGA DURATA.
- CALCOLARE LE RESISTENZE DI PROGETTO  $R_d$  CHE SONO VALORI NOMINALI RITENUTI ACCETTABILI.

**COMBINAZIONE DEI CARICHI:**

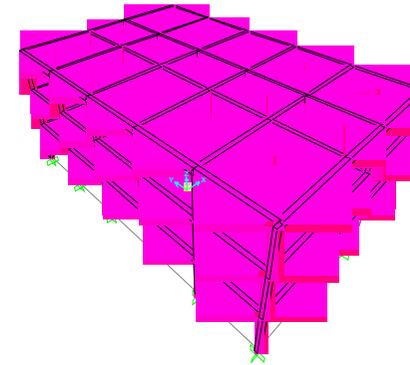
- COMBO1:  $F_d = 1.4x(PP+QP1+QP2) + 1.5x(QA1+QA2) + 1.05x(QNEVE+QW);$
- COMBO2:  $F_d = 1.4x(PP+QP1) + 1x(QP2) + 1.5x(QA1) + 1.05x(QNEVE+QW);$
- COMBO3:  $F_d = 1.4x(PP+QP2) + 1x(QP1) + 1.5x(QA2) + 1.05x(QNEVE+QW);$
- COMBO4:  $F_d = 1.4x(PP+QP1+QP2) + 1.05x(QA1+QA2+ QNEVE) + 1.5x(QW);$



**METODO DI ANALISI STATICA LINEARE – modello spaziale**

Calcolo del taglio alla base:

$$G_k + \left[ \sum_{i=1}^n \Psi_{Ei} \cdot Q_{ki} \right] \quad \text{"PESO SISMICO"}$$



**PIANO 3:  $P3 = G3 + 0.3 \times Q3 + 0.2 \times QN = 323.74 \text{ t}$**

**PIANO 2:  $P2 = G2 + 0.3 \times 0.5 \times Q2 = 315.88 \text{ t}$**

**PIANO 1:  $P1 = G1 + 0.3 \times 0.5 \times Q1 = 315.88 \text{ t}$**

**Ptot = 955.5 t**

$$S_{Adx}(T_{1x}) = a_g \cdot S \cdot \frac{2.5}{q} \cdot \left( \frac{Tc}{T_{1x}} \right) = 0.25 \times 1.25 \times \frac{2.5}{5.85} \times \left( \frac{0.5}{0.83} \right) = 0.0805g$$

$$S_{Ady}(T_{1y}) = a_g \cdot S \cdot \frac{2.5}{q} \cdot \left( \frac{Tc}{T_{1y}} \right) = 0.25 \times 1.25 \times \frac{2.5}{5.85} \times \left( \frac{0.5}{0.78} \right) = 0.0856g$$

$$V_{bx}^{MAX} = 0.0805 \times 955.5 = 76.9t$$

$$V_{by}^{MAX} = 0.0856 \times 955.5 = 81.8t$$

$$\longrightarrow F_{si} = V_b \cdot \frac{W_i \cdot z_i}{\sum W_j \cdot z_j} \begin{cases} F_{si,1} \\ F_{si,2} \\ F_{si,3} \end{cases}$$

Tabella 3.4 - Coefficienti  $\psi_{2i}$  per varie destinazioni d'uso

Destinazione d'uso	$\psi_{2i}$
Abitazioni, Uffici	0,30
Uffici aperti al pubblico, Scuole, Negozi, Autorimesse	0,60
Tetti e coperture con neve	0,20
Magazzini, Archivi, Scale	0,80
Vento, variazione termica	0,00

Tabella 3.5 - Coefficienti  $\varphi$  per edifici

Carichi ai piani	$\varphi$
Copertura	1,0
Archivi	1,0
Carichi correlati	0,8
Carichi indipendenti	0,5