



# Modelos Estructurales: Vigas

Felipe Gabaldón

### VIGAS 2D: Definición de Resultantes

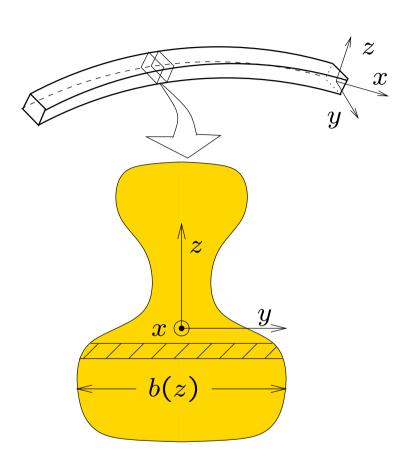
$$N \stackrel{\text{def}}{=} \int_{-t/2}^{t/2} \sigma_{xx} b(z) \, dz; \qquad (1)$$

$$V \stackrel{\text{def}}{=} \int_{-t/2}^{t/2} \sigma_{xz} b(z) \, dz; \qquad (2)$$

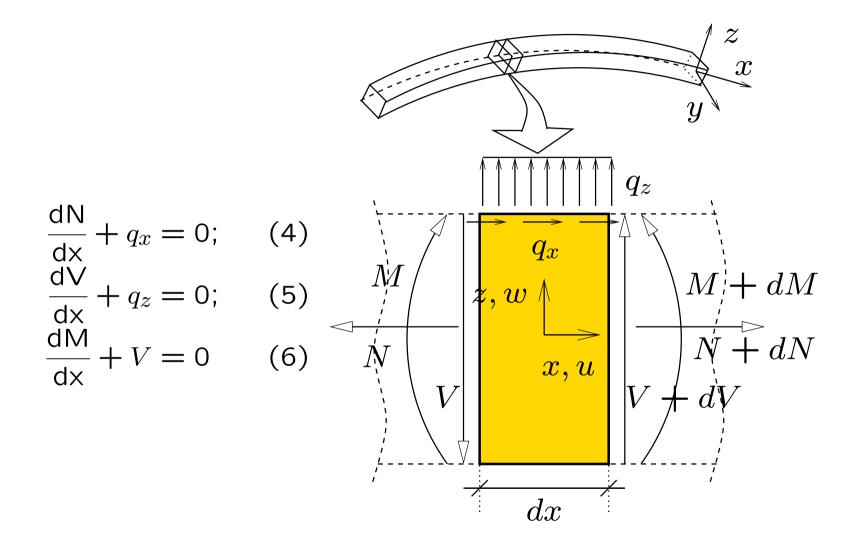
$$N \stackrel{\text{def}}{=} \int_{-t/2}^{t/2} \sigma_{xx} b(z) \, dz; \qquad (1)$$

$$V \stackrel{\text{def}}{=} \int_{-t/2}^{t/2} \sigma_{xz} b(z) \, dz; \qquad (2)$$

$$M \stackrel{\text{def}}{=} -\int_{-t/2}^{t/2} z \sigma_{xx} b(z) \, dz. \qquad (3)$$

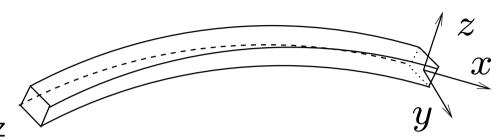


## VIGAS: Condiciones de Equilibrio



Leyes válidas en cualquier instancia (incluso no lineal).

### Hipótesis de Bernouilli-Euler



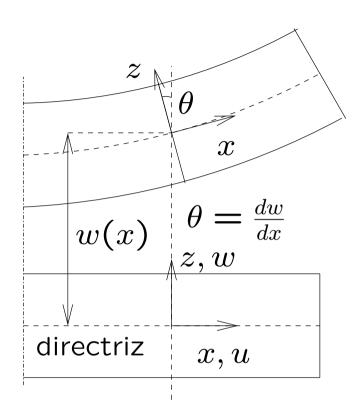
- 1. Pieza prismática, directriz
- 2. Secciones planas normales a directriz permanecen planas y normales a la directriz
- 3. Desplazamientos normales a la viga son uniformes sobre la sección, e iguales a los de la directriz:

$$w(x,z) = w(x). (7)$$

4. Tensión plana:

$$\sigma_{zz} = 0. (8)$$

### **Desplazamientos**



- $\Diamond$  Giro de sección:  $\theta$
- $\diamondsuit$  Giro de directriz:  $\frac{dw}{dx} = w'$
- ♦ Sección normal a directriz:

$$\theta = \frac{\mathsf{dw}}{\mathsf{dx}};\tag{9}$$

Desplazamiento longitudinal:

$$u(x,z) = u_0(x) - z\theta$$
$$= u_0(x) - z\frac{dw}{dx}$$
(10)

### **Deformaciones**

de (9): 
$$\varepsilon_{xx} = \frac{\partial u}{\partial x} = \frac{du_0}{dx} - z \frac{d^2 w}{dx^2};$$
 (11) de (7): 
$$\varepsilon_{zz} = \frac{\partial w}{\partial z} = 0;$$
 (12)

de (7): 
$$\varepsilon_{zz} = \frac{\partial w}{\partial z} = 0; \tag{12}$$

de (10): 
$$\gamma_{xz} \stackrel{\text{def}}{=} 2\varepsilon_{xz} = \frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial x} = -\frac{dw}{dx} + \frac{dw}{dx} = 0 \quad (13)$$

$$\gamma_{yz} = \gamma_{xy} = 0 \tag{14}$$

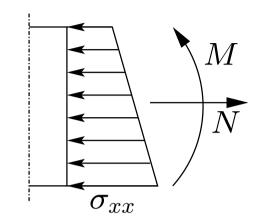
- No hay deformación por cortante
- Hipótesis válida para vigas esbeltas:  $\lambda = \frac{l}{t} > 20$ .

### **Relaciones Constitutivas: Momento**

$$M = -\int_{-t/2}^{t/2} z \sigma_{xx} b(z) \, dz \tag{15}$$

de (11):

$$\sigma_{xx} = E\varepsilon_{xx} = E\left(\frac{du_0}{dx} - z\frac{d^2w}{dx}\right)$$
 (16)



$$M = -E \int_{-t/2}^{t/2} z \frac{du_0}{dx} b(z) dz + E \int_{-t/2}^{t/2} z^2 \frac{d^2w}{dx^2} b(z) dz = EI \frac{d^2w}{dx^2}$$
 (17)

 $\wedge$  Curvatura (w pequeña):

$$\kappa = \frac{d^2w/dx^2}{\left[1 + (dw/dx)^2\right]^{3/2}} \approx \frac{d^2w}{dx^2} \quad \Rightarrow \quad M = EI\kappa \tag{18}$$

### Relaciones Constitutivas: Axil, Cortante

Por integración de las tensiones:

$$N = \int_{-t/2}^{t/2} \sigma_{xx} b(z) \, dz = EA \frac{du_0}{dx}$$
 (19)

$$V = \int_{-t/2}^{t/2} \sigma_{xz} b(z) \, dz; \tag{20}$$

♠ Contradicción: de (13),

$$\gamma_{xz} = 0 \quad \Rightarrow \quad \sigma_{xz} = G\gamma_{xz} = 0 \quad \Rightarrow \quad V = 0!$$
(21)

 $\spadesuit$  En la práctica, el cortante V se calcula a partir de ecuaciones de equilibrio (6)

### Formulación fuerte

• De (6):

(6): 
$$\frac{dM}{dx} + V = 0$$
(5): 
$$\frac{dV}{dx} + q = 0$$

$$\Rightarrow \frac{d^2M}{dx^2} = q$$

$$M = EI \frac{d^2w}{dx^2} \quad \Rightarrow \quad EI \frac{d^4w}{dx^4} = q \tag{22}$$

(suponiendo EI constante)

 $\clubsuit$  Ecuación diferencial (4.º orden) de la *elástica*, para obtener w(x)

### Formulación matricial

 $\clubsuit$  Solución general en tramo 1–2 sin cargas intermedias (q=0):

$$\frac{d^4w}{dx^4} = 0 \qquad \qquad \begin{pmatrix} 1 & q = 0 & 2 \\ V_1 & V_2 \end{pmatrix} \\ M_1 & M_2 \end{pmatrix}$$

- $\text{Condiciones de contorno: } w_1, \frac{dw}{dx}\Big|_1, w_2, \frac{dw}{dx}\Big|_2$   $w(x) = \alpha_0 + \alpha_1 x + \alpha_2 x^2 + \alpha_3 x^3$  (23)
- 4 condiciones  $\Rightarrow$  4 parámetros  $(\alpha_0, \alpha_1, \alpha_2, \alpha_3)$
- Planteamiento directo de ecuaciones matriciales: programas de «barras»
- $\Diamond$  Ojo: cargas repartidas  $(q \neq 0)$  precisa corrección (m. emp.)

### Formulación débil

Funciones de peso (desplazamientos virtuales)  $\bar{w}$ , en principio arbitrarias. De (22):

$$\frac{d^2M}{dx^2} = q \quad \Rightarrow \quad \int_a^b \bar{w} \frac{d^2M}{dx^2} dx = \int_a^b \bar{w} q \, dx \quad \forall \bar{w}$$
 (24)

Integrando por partes, dos veces:

$$-\int_{a}^{b} \frac{d\bar{w}}{dx} \frac{dM}{dx} dx + \left[\bar{w} \frac{dM}{dx}\right]_{a}^{b} = \int_{a}^{b} \bar{w}q dx$$

$$\int_{a}^{b} \frac{d^{2}\bar{w}}{dx^{2}} EI \frac{d^{2}w}{dx^{2}} dx = \int_{a}^{b} \bar{w}q dx + \left[\frac{d\bar{w}}{dx}M\right]_{a}^{b} - \left[\bar{w}V\right]_{a}^{b}$$
(25)

 $M_a, V_a, M_b, V_b$ : condiciones de contorno «naturales».

### Aproximación elementos finitos

Funciones de interpolación de desplazamientos,  $N_i(x)$ 

$$w(x) \approx \{\mathbf{N}\}^{\mathsf{T}}\{\mathbf{a}\}$$

$$= \begin{bmatrix} N_1(x) & N_2(x) & \dots & N_n(x) \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} a_1 \\ a_2 \\ \vdots \\ a_n \end{Bmatrix}$$

Interpolación de «deformaciones»: [B]

$$\frac{d^2w}{dx^2} \approx [\mathbf{B}]\{\mathbf{a}\};\tag{26}$$

$$\frac{d^2w}{dx^2} \approx [B]\{a\};$$
(26)
$$[B] = \frac{d^2}{dx^2} \{N\}^{\mathsf{T}} = \begin{bmatrix} \frac{d^2N_1}{dx^2} & \frac{d^2N_2}{dx^2} & \dots & \frac{d^2N_n}{dx^2} \end{bmatrix}$$
(27)

### Método de Galerkin

Misma interpolación para  $\bar{w}$  que para w

$$\frac{d^2\bar{w}}{dx^2} \approx [\mathbf{B}]\{\bar{\mathbf{a}}\} = \{\bar{\mathbf{a}}\}^{\mathsf{T}}[\mathbf{B}]^{\mathsf{T}}$$
 (28)

$$\int_{a}^{b} \frac{d^{2}w}{dx^{2}} EI \frac{d^{2}\bar{w}}{dx^{2}} dx \approx \int_{a}^{b} \{\bar{\mathbf{a}}\}^{\mathsf{T}} \left( [\mathbf{B}]^{\mathsf{T}} EI [\mathbf{B}] \right) \{\mathbf{a}\} dx \qquad (29)$$

$$\int_{a}^{b} \bar{w} q dx \approx \int_{a}^{b} \{\bar{\mathbf{a}}\}^{\mathsf{T}} \{\mathbf{N}\} q dx = \{\bar{\mathbf{a}}\}^{\mathsf{T}} \{\mathbf{f}_{\mathsf{int}}\} \qquad (30)$$

$$\int_{a}^{b} \bar{w}q \, dx \approx \int_{a}^{b} \{\bar{\mathbf{a}}\}^{\mathsf{T}} \{\mathbf{N}\} q \, dx = \{\bar{\mathbf{a}}\}^{\mathsf{T}} \{\mathbf{f}_{\mathsf{int}}\} \tag{30}$$

$$\{\bar{\mathbf{a}}\}^{\mathsf{T}} \left[ \underbrace{\left( \int_{a}^{b} \underbrace{[\mathbf{B}]^{\mathsf{T}} EI \underbrace{[\mathbf{B}]}_{(1 \times n)} dx} \right)}_{[\mathbf{K}] (n \times n)} \{\mathbf{a}\} \right] = \{\bar{\mathbf{a}}\}^{\mathsf{T}} \left[ \{\mathbf{f}_{\mathsf{int}}\} + \{\mathbf{f}_{\mathsf{ext}}\} \right]$$
(31)

### Formulación Matricial

 $\clubsuit \ \{a\}^{\mathsf{T}} \ \text{arbitrarios}; \ \{f\} = \{f_{\text{int}}\} + \{f_{\text{ext}}\}$  :

$$[K]\{a\} = \{f\}$$

- $w, \frac{dw}{dx}$ : cond. contorno cinemáticas o esenciales
- M, V: cond. contorno estáticas o naturales  $(\rightarrow \{f\})$
- $\clubsuit$  A nivel elemental, integrales en subdominio  $\Omega^e$ :

$$[\mathbf{K}^e]\{\mathbf{a}^e\} = \{\mathbf{f}^e\};\tag{32}$$

$$[\mathbf{K}] = \mathbf{A} [\mathbf{K}^e]; \quad \{\mathbf{f}\} = \mathbf{A} \{\mathbf{f}^e\}. \tag{33}$$

## Requisitos de complitud y compatibilidad

- $\bigstar$  w(x) debe poder representar un movimiento rígido arbitrario  $\left(w^0,\theta^0=\left(\frac{dw}{dx}\right)^0\right)$
- w(x) debe poder representar deformaciones con curvatura constante arbitraria,  $\left(\frac{d^2w}{dx^2}\right)^0 = \kappa^0$ .  $w(x) = \alpha_0 + \alpha_1 x + \alpha_2 x^2 + \dots$
- Debe tener continuidad al menos un orden menor que las derivadas que aparecen en la formulación débil  $(\frac{dw}{dx})$ ,
  - $\rightarrow w(x) \in C^1 \rightarrow \text{4 condiciones: } w_a, (\frac{dw}{dx})_a, w_b, (\frac{dw}{dx})_b.$

$$w(x) = \alpha_0 + \alpha_1 x + \alpha_2 x^2 + \alpha_3 x^3$$
 (34)

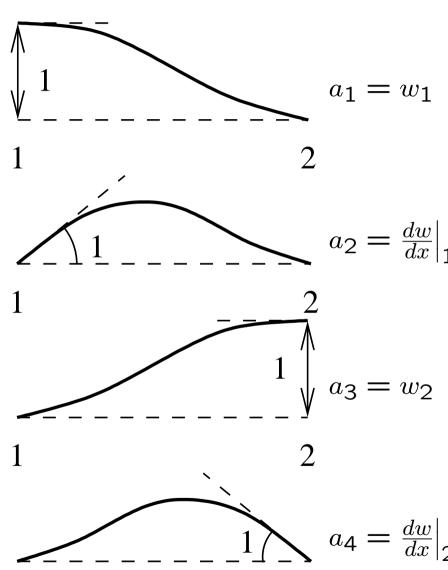
## Elemento con interpolación cúbica (hermítico)

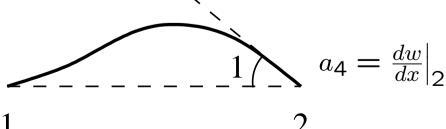
$$N_1(x) = 1 - 3\frac{x^2}{l^2} + 2\frac{x^3}{l^3}$$

$$N_2(x) = x \left(1 - 2\frac{x}{l} + \frac{x^2}{l^2}\right)$$

$$N_3(x) = \frac{x^2}{l^2} \left( 3 - 2\frac{x}{l} \right)$$

$$N_4(x) = \frac{x^2}{l} \left( \frac{x}{l} - 1 \right)$$





### Matriz de rigidez

Integrando términos de (31):

$$K_{11}^e = EI \int_0^l B_1^2 dx; \quad B_1 = \frac{d^2}{dx^2} N_1(x) = -\frac{6}{l^2} + \frac{12x}{l^3};$$
 (35)

$$K_{11}^e = \frac{12EI}{I^3}; (36)$$

$$K_{12}^e = \frac{6EI}{l^2}; \quad K_{13}^e = -\frac{12EI}{l^3}; \dots$$
 (37)

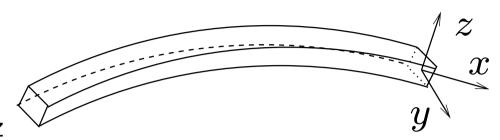
$$[\mathbf{K}^e] = \frac{12EI}{l^3} \begin{pmatrix} 1 & l/2 & -1 & l/2 \\ l/2 & l^2/3 & -l/2 & l^2/6 \\ -1 & -l/2 & 1 & -l/2 \\ l/2 & l^2/6 & -l/2 & l^2/3 \end{pmatrix}$$
(38)

### Matrices de cargas

Integrando términos de (31):

$$\{\mathbf{f}^{e}\} = \underbrace{\begin{cases} ql/2 \\ ql^{2}/12 \\ ql/2 \\ -ql^{2}/12 \end{cases}}_{\{\mathbf{f}_{int}\}} + \underbrace{\begin{cases} -V_{1} \\ -M_{1} \\ V_{2} \\ M_{2} \end{cases}}_{\{\mathbf{f}_{ext}\}}$$
(39)

## Hipótesis de vigas de Timoshenko



- 1. Pieza prismática, directriz
- Secciones planas normales a directriz permanecen planas, pero no necesariamente normales a la directriz.
- 3. Desplazamientos normales a la viga son uniformes sobre la sección, e iguales a los de la directriz:

$$w(x,z) = w(x). \tag{40}$$

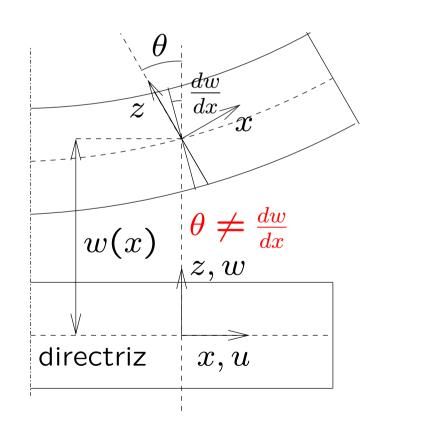
4. Tensión plana:

$$\sigma_{zz} = 0. \tag{41}$$

### Hipótesis de vigas de Timoshenko

#### Desplazamientos

- $\theta$ : giro sección;
- dw/dx: giro directriz (1.er orden)



$$v(x, y, z) = 0 \tag{42}$$

$$u(x,z) = u_0(x) - z\theta(x)$$
 (43)

### **Deformaciones**

de (43): 
$$\varepsilon_{xx} = \frac{\partial u}{\partial x} = \frac{du_0}{dx} - z\frac{d\theta}{dx}$$
 (44)  
de (40): 
$$\varepsilon_{zz} = \frac{\partial w}{\partial z} = 0;$$
 (45)  
de (43): 
$$\gamma_{xz} = 2\varepsilon_{xz} = \frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial x} = -\theta + \frac{dw}{dx} \neq 0$$
 (46)

de (40): 
$$\varepsilon_{zz} = \frac{\partial w}{\partial z} = 0; \tag{45}$$

de (43): 
$$\gamma_{xz} = 2\varepsilon_{xz} = \frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial x} = -\theta + \frac{dw}{dx} \neq 0 \qquad (46)$$

$$\gamma_{yz} = \gamma_{xy} = 0 \tag{47}$$

- Sí existe deformación por cortante  $\gamma_{xz}$
- Deformación cortante es constante en sección (hip. Navier)
- Hipótesis válida para vigas moderadamente gruesas:  $\lambda = \frac{l}{l} > 8$ .

### **Relaciones Constitutivas**

#### ♠ Tensiones

$$\sigma_{xx} = E\varepsilon_{xx} = E\frac{du_0}{dx} - Ez\frac{d\theta}{dx}$$
 (48)

$$\sigma_{xz} = \tau = G\gamma_{xz} = G\left(\frac{dw}{dx} - \theta\right)$$
 (49)

#### Resultantes

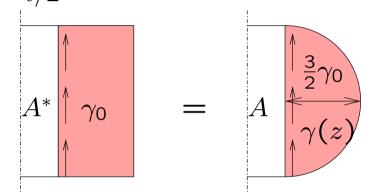
$$M = \int_{-t/2}^{+t/2} -Ez^2 \frac{d\theta}{dx} b(z) dz = EI \frac{d\theta}{dx} = EI\kappa$$
 (50)

$$V = \int_{-t/2}^{+t/2} G\left(\frac{dw}{dx} - \theta\right) b(z) dz = GA\left(\frac{dw}{dx} - \theta\right) = GA\gamma_{xz}$$
 (51)

$$N = \int_{-t/2}^{+t/2} E\left(\frac{du_0}{dx} - z\frac{d\theta}{dx}\right) b(z) dz = EA\frac{du_0}{dx}$$
 (52)

### Área Reducida

- Según (46),  $\gamma_{xz} = \gamma_0$  (cte.) en sección
- Exacto: distribución parabólica, sección alabeada. Igualando cortante  $(V = \int_{-t/2}^{+t/2} b(z) \gamma(z) dz)$ :



Igualando energía de deformación entre ambos,

$$\frac{1}{2}GA^*(\gamma_0)^2 = \int_{-t/2}^{+t/2} \frac{1}{2}Gb(z)\gamma(z)^2 dz \quad \Rightarrow \quad A^* = \alpha A.$$

■ Sección rectangular:  $\alpha = \frac{5}{6}$   $\Rightarrow$   $A^* = \frac{5}{6}A$ 

### Formulación Fuerte

A partir de ecuaciones de equilibrio.

de (6): 
$$\frac{dM}{dx} + V = 0 \implies EI \frac{d^2\theta}{dx^2} + V = 0$$
 (53)

de (6): 
$$\frac{dM}{dx} + V = 0 \implies EI \frac{d^2\theta}{dx^2} + V = 0$$
 (53)  
de (5):  $\frac{dV}{dx} + q = 0 \implies GA^* \left(\frac{d^2w}{dx^2} - \frac{d\theta}{dx}\right) + q = 0$  (54)

Intervienen derivadas segundas de  $w, \theta$ .

## Formulación débil (momentos)

Tomando en primer lugar la ecuación del momento (53):

$$\int_{1}^{2} \overline{\theta} \left( EI \frac{d^{2}\theta}{dx^{2}} \right) dx + \int_{1}^{2} \overline{\theta} \stackrel{GA^{*}\gamma_{xz}}{V} dx = 0 \quad \forall \overline{\theta}$$
 (55)

integrando por partes,

$$-\int_{1}^{2} \frac{d\theta}{dx} EI \frac{d\theta}{dx} dx + \left[ \bar{\theta} EI \frac{d\theta}{dx} \right]_{1}^{2} + \int_{1}^{2} \bar{\theta} GA^{*} \left( \frac{dw}{dx} - \theta \right) dx = 0 \quad \forall \bar{\theta}$$
 (56)

## Formulación débil (cortantes)

Haciendo ahora lo mismo con la del cortante (54):

$$\int_{1}^{2} \bar{w} \, GA^* \left( \frac{d^2 w}{dx^2} - \frac{d\theta}{dx} \right) \, dx + \int_{1}^{2} q\bar{w} \, dx = 0 \quad \forall \bar{w}$$
 (57)

Integrando por partes:

$$-\int_{1}^{2} \frac{d\bar{w}}{dx} GA^{*} \left(\frac{dw}{dx} - \theta\right) dx + \left[\bar{w} GA^{*} \left(\frac{dw}{dx} - \theta\right)\right]_{1}^{2} + \int_{1}^{2} \bar{w} q dx = 0 \quad \forall \bar{w}$$
 (58)

## Formulación débil (conjunta)

Sumando (56) y (58):

$$\int_{1}^{2} \underbrace{\left(\frac{d\overline{w}}{dx} - \overline{\theta}\right)}_{\overline{\gamma}} GA^{*} \underbrace{\left(\frac{dw}{dx} - \theta\right)}_{\gamma} dx + \int_{1}^{2} \underbrace{\frac{d\overline{\theta}}{dx}}_{\overline{\kappa}} EI \underbrace{\frac{d\theta}{dx}}_{\kappa} dx$$

$$= \left[ \overline{w} \underbrace{GA^{*} \left(\frac{dw}{dx} - \theta\right)}_{V_{i}} \right]_{1}^{2} + \left[ \overline{\theta} \underbrace{EI \frac{d\theta}{dx}}_{M_{i}} \right]_{1}^{2} + \int_{1}^{2} \overline{w} q \, dx \quad \forall (\overline{w}, \overline{\theta}) \quad (59)$$

 $\clubsuit$  Intervienen derivadas primeras de  $w, \bar{w}, \theta, \bar{\theta} \Rightarrow$  requiere tan solo aproximación  $C^0$ 

## Aproximación Elementos Finitos (Galerkin)

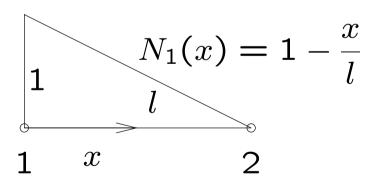
- La formulación débil (59) puede escribirse:

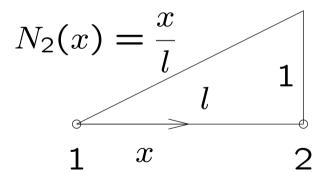
$$\delta W = \int_{1}^{2} \bar{\gamma} G A^{*} \gamma dx + \int_{1}^{2} \bar{\kappa} E I \kappa dx - \int_{1}^{2} \bar{w} q dx - [\bar{w} V]_{1}^{2} - [\bar{\theta} M]_{1}^{2}$$
$$= 0 \quad \forall (\bar{\gamma}, \bar{\kappa})$$

 $\clubsuit$  Funciones de interpolación lineales (continuidad  $C^0$ ):

$$w^{h}(x) = w_{1}N_{1}(x) + w_{2}N_{2}(x);$$
  

$$\theta^{h}(x) = \theta_{1}N_{1}(x) + \theta_{2}N_{2}(x);$$





### Interpolación de Deformaciones

$$\kappa^{h} = \theta_{1} \frac{dN_{1}}{dx} + \theta_{2} \frac{dN_{2}}{dx} = \underbrace{\begin{bmatrix} 0 & -1/l & 0 & 1/l \end{bmatrix}}_{\begin{bmatrix} \mathbf{B}_{f}^{e} \end{bmatrix}} \begin{pmatrix} w_{1} \\ \theta_{1} \\ w_{2} \\ \theta_{2} \end{pmatrix} \text{ (cte.)}$$

$$\gamma^{h} = \left( \frac{dw^{h}}{dx} - \theta^{h} \right) = w_{1} \frac{dN_{1}}{dx} - \theta_{1}N_{1} + w_{2} \frac{dN_{2}}{dx} - \theta_{2}N_{2}$$

$$= \underbrace{\begin{bmatrix} -1/l & -1 + x/l & 1/l & -x/l \end{bmatrix}}_{\begin{bmatrix} \mathbf{B}_{f}^{e} \end{bmatrix}} \begin{pmatrix} w_{1} \\ \theta_{1} \\ w_{2} \\ \theta_{2} \end{pmatrix} \text{ (lineal)}$$

## Matrices elementales (1)

$$\delta W^{h,e} = \{\bar{\mathbf{a}}^e\}^{\mathsf{T}} \left[ \left( [\mathbf{K}_f^e] + [\mathbf{K}_c^e] \right) \{\mathbf{a}^e\} - \{\mathbf{f}_{\mathsf{int}}^e\} - \{\mathbf{f}_{\mathsf{ext}}^e\} \right]$$

$$[\mathbf{K}_f^e] = \int_1^2 [\mathbf{B}_f^e]^{\mathsf{T}} EI[\mathbf{B}_f^e] \, dx; \qquad [\mathbf{K}_c^e] = \int_1^2 [\mathbf{B}_c^e]^{\mathsf{T}} GA^*[\mathbf{B}_c^e] \, dx$$

$$\{\mathbf{f}_{\mathsf{int}}^e\} = \int_1^2 \{\mathbf{N}^e\} q(x) \, dx; \qquad \{\mathbf{f}_{\mathsf{ext}}^e\} = \begin{cases} -V_1 \\ -M_1 \\ V_2 \\ M_2 \end{cases}$$

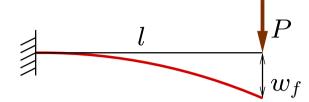
## Matrices elementales (2)

Integrando analíticamente:

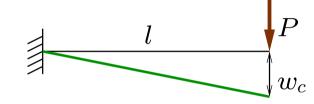
$$[\mathbf{K}_f^e] = \left(\frac{EI}{l}\right)^e \begin{pmatrix} 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & -1 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & -1 & 0 & 1 \end{pmatrix} \qquad \begin{array}{c} \text{(constante: 1 pto.} \\ \text{Gauss)} \\ \\ [\mathbf{K}_c^e] = \left(\frac{GA^*}{l}\right)^e \begin{pmatrix} 1 & l/2 & -1 & l/2 \\ l/2 & l^2/3 & -l/2 & l^2/6 \\ -1 & -l/2 & 1 & -l/2 \\ l/2 & l^2/6 & -l/2 & l^2/3 \end{pmatrix} \qquad \begin{array}{c} \text{(cuadrático: 2 ptos.} \\ \text{Gauss)} \\ \end{array}$$

### Deformación de ménsula

 $\bullet$  Viga Bernouilli (EI):  $w_f = P \frac{l^3}{3EI}$ 

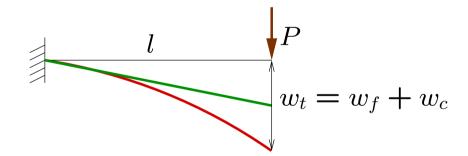


 $\clubsuit$  Viga Cortante  $(GA^*)$ :  $w_c = P\frac{l}{GA^*}$ 



 $\clubsuit$  Viga Timoshenko  $(EI, GA^*)$ :

$$w_t = P\left(\frac{l^3}{3EI} + \frac{l}{GA^*}\right)$$

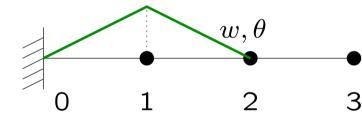


(Más flexible que viga Bernouilli)

## Bloqueo de viga (Timoshenko) esbelta

• Sección rectangular  $b \times t$ :  $I = \frac{1}{12}bt^3$ ;  $GA^* = \frac{5}{6}bt$ 

$$K_f = \frac{3EI}{l^3}; \quad K_c = \frac{GA^*}{l}$$
 
$$\frac{K_f}{K_c} = \frac{3}{5}(1+\nu)\frac{1}{\lambda^2} \qquad \left(\lambda = \frac{l}{t}\right)$$
 en el límite  $\lambda \to \infty \quad \Rightarrow \quad \frac{K_f}{K_c} \to 0, \; \theta = \frac{dw}{dx}$ 

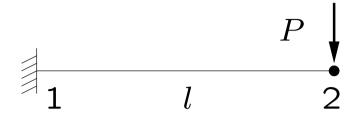


$$\theta_0 = 0 \Rightarrow \frac{dw}{dx}\Big|_0 = 0 \Rightarrow \text{ ($w$ lineal en elto.)} \ w_1 = 0, \ \theta_1 = 0 \Rightarrow \frac{dw}{dx}\Big|_1 = 0, \dots$$
 [Bloqueo!]

$$\left. \frac{dw}{dx} \right|_1 = 0, \dots$$

## Ejemplo: ménsula con 1 elemento (1)

1 elemento viga de Timoshenko



$$\begin{pmatrix} \frac{GA^*}{l} & \frac{GA^*}{2} & -\frac{GA^*}{l} & \frac{GA^*}{2} \\ \frac{GA^*}{3}l + \frac{EI}{l} & -\frac{GA^*}{2} & \frac{GA^*}{6}l - \frac{EI}{l} \\ \frac{GA^*}{l} & -\frac{GA^*}{2} \\ \frac{GA^*}{3}l + \frac{EI}{l} \end{pmatrix} \begin{pmatrix} 0 \\ 0 \\ w_2 \\ \theta_2 \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} V_1 \\ M_1 \\ P \\ 0 \end{pmatrix}$$

Eliminando las ecuaciones de  $(V_1, M_1)$ :

$$\begin{pmatrix} \frac{GA^*}{l} & -\frac{GA^*}{2} \\ -\frac{GA^*}{2} & \frac{GA^*}{3}l + \frac{EI}{l} \end{pmatrix} \begin{Bmatrix} w_2 \\ \theta_2 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} P \\ 0 \end{Bmatrix}$$

## Ejemplo: ménsula con 1 elemento (2)

Invirtiendo:

- A Idéntica a solución exacta (con flexión y cortante), salvo el factor  $\frac{\mu}{1+\mu}$ .
- $\clubsuit$  Valor para sección rectangular  $(b \times t)$  y  $\nu = 1/4$ :

$$\frac{\mu}{1+\mu} = \frac{3}{3+\lambda^2}; \quad \lim_{\lambda \to \infty} \frac{\mu}{1+\mu} = 0$$
 [Bloqueo!]

## Integración reducida (del cortante)

• Particularizando  $[\mathbf{K}_c]$  en el centro del elemento, e integrando con este único punto de integración:

$$[\mathbf{K}_{c}^{e}] = \int_{1}^{2} \left[ \mathbf{B}_{c}^{e} \right]_{x=l/2}^{1} GA^{*} \left[ \mathbf{B}_{c}^{e} \right]_{x=l/2}^{1} dx$$

$$= \left( \frac{GA^{*}}{l} \right)^{e} \begin{pmatrix} 1 & l/2 & -1 & l/2 \\ l/2 & l^{2}/4 & -l/2 & l^{2}/4 \\ -1 & -l/2 & 1 & -l/2 \\ l/2 & l^{2}/4 & -l/2 & l^{2}/4 \end{pmatrix}$$

## Ménsula, 1 elto. de integración reducida

🐥 Ecuación matricial:

 $\rightarrow$  Para  $\lambda \to \infty$ :

$$\frac{w^{\mathsf{EF}}}{w^{\mathsf{exacto}}} \to \frac{l^3/(4EI)}{l^3/(3EI)} = \frac{3}{4}$$

¡Solución sin bloqueo! (algo más rígido que solución exacta)

El error desaparece para una malla suficientemente fina: con tan sólo 2 elementos,  $w^{\text{EF}}/w^{\text{exacto}} = 0,938$  (para  $\lambda \to \infty$ ).

## Deformaciones impuestas (1)

Campo de deformaciones (Timoshenko, interpolación lineal):

$$\gamma = \frac{1}{l}(w_2 - w_1) + \theta_1 \left(1 - \frac{x}{l}\right) + \theta_2 \left(-\frac{x}{l}\right)$$
$$x = 0 \quad x = l/2 \quad x = l$$

ullet En coordenadas isoparamétricas: ullet  $= -1 \ \mathcal{E} = 0 \quad \mathcal{E} = +1$ 

$$\gamma = \underbrace{\frac{1}{l}(w_2 - w_1) - \frac{1}{2}(\theta_1 + \theta_2)}_{\alpha_1} + \underbrace{\frac{1}{2}(\theta_1 - \theta_2)}_{\alpha_2} \xi = \alpha_1 + \alpha_2 \xi$$

- Vigas muy esbeltas:  $\alpha_1 \to 0 \ \Rightarrow \ \alpha_2 \to 0 \ \Rightarrow \ \theta_1 = \theta_2$
- \$\lim\text{ Solución: campo independiente (\*impuesto\*), } \gamma(x) = [\mathbf{N}\_\gamma]\{\gamma\}\$

## Deformaciones impuestas (2)

- Método mixto: interpolación independiente de flechas (w), giros  $(\theta)$ , y deformaciones a cortante  $(\gamma)$
- Caso más simple: imponer  $\gamma = \text{cte.}$ :

$$\gamma(\xi) = [\widehat{\mathbf{B}}_c]\{\mathbf{a}\} = \alpha_1 = \frac{1}{l}(w_2 - w_1) - \frac{1}{2}(\theta_1 + \theta_2)$$
$$= \left[ -\frac{1}{l} - \frac{1}{2} \frac{1}{l} - \frac{1}{2} \right] \begin{Bmatrix} w_1 \\ \theta_1 \\ w_2 \\ \theta_2 \end{Bmatrix}$$

🐥 En este caso, igual resultado que integración reducida.