## Apuntes de clase Introducción a elementos finitos

Docente: MSc. Ing. Camacho Alumno: ClaudioVZ

16 de julio de 2016

# Índice general

| 1.        | Introducción al método de elementos finitos                           | 5          |  |  |  |
|-----------|---|------------|--|--|--|
| 2.        | Métodos directos  |            |  |  |  |
|           | 2.1. Energía de deformación   | 7          |  |  |  |
|           | 2.1.1. Energía de deformación interna por carga axial                 | 7          |  |  |  |
|           | 2.1.2. Energía de deformación interna por torsión                     | 7          |  |  |  |
|           | 2.1.3. Energía de deformación interna por flexión                     | 7          |  |  |  |
|           | 2.1.4. Energía de deformación interna por cortante debido a flexión   | 7          |  |  |  |
|           | 2.1.5. Energía de deformación interna total                           | 7          |  |  |  |
|           | 2.2. Teorema de Castigliano   | 7          |  |  |  |
|           | 2.2.1. Ejemplo  | 8          |  |  |  |
|           | 2.3. Matriz de rigidez  | 10         |  |  |  |
|           | 2.3.1. Elemento unidimensional  | 10         |  |  |  |
|           | 2.3.2. Ley generalizada de Hooke en 3D                                | 14         |  |  |  |
|           | 2.3.3. Ley generalizada de Hooke en 2D                                | 15         |  |  |  |
|           | 2.3.4. Elemento bidimensional   | 17         |  |  |  |
| 3.        | Funciones de interpolación  | 21         |  |  |  |
|           | 3.1. Introducción   | 21         |  |  |  |
|           | 3.2. Requerimientos de convergencia de las funciones de interpolación | 22         |  |  |  |
|           | 3.3. Funciones de interpolación de una variable                       | 22         |  |  |  |
|           | 3.4. Funciones de interpolación de dos variables                      | 22         |  |  |  |
|           | 3.5. Coordenadas generalizadas  | 22         |  |  |  |
|           | 3.6. Isotropia geométrica   | 23         |  |  |  |
|           | 3.7. Coordenadas naturales  | 23         |  |  |  |
|           | 3.8. Polinomios de Lagrange   | 23         |  |  |  |
|           | 3.8.1. Elementos unidimensionales                                     | 24         |  |  |  |
|           | 3.8.2. Elementos bidimensionales cuadrangulares                       | 25         |  |  |  |
|           | 3.8.3. Elementos bidimensionales triangulares                         | 26         |  |  |  |
|           | 3.9. Polinomios de Hermite  | 27         |  |  |  |
|           |   |            |  |  |  |
| 4.        | Integración numérica  | <b>2</b> 9 |  |  |  |
|           | 4.1. Cuadratura de Gauss  | 29         |  |  |  |
|           | 4.2. Método de Newton-Cotes   | 29         |  |  |  |
|           | 4.2.1. Método de Newton-Cotes con límites generalizados               | 29         |  |  |  |
|           | 4.3. Ejemplos   | 30         |  |  |  |
| <b>5.</b> | Introducción al cálculo de variaciones                                | 35         |  |  |  |
|           | 5.1. Cálculo de variaciones   | 35         |  |  |  |
|           | 5.2. Definición de funcional  | 35         |  |  |  |
|           | 5.3. Funcional genérico   | 36         |  |  |  |
|           | 5.4. Ecuación de Euler-Lagrange                                       | 36         |  |  |  |
|           | 5.5. El problema de la braquistócrona                                 | 38         |  |  |  |
|           | 5.5.1. Solución 1   | 39         |  |  |  |
|           | 5.5.9. Solución 9   | 11         |  |  |  |

ÍNDICE GENERAL

| 6. | Mé   | Aétodos variacionales          |    |  |  |
|----|------|--------------------------------|----|--|--|
|    | 6.1. | Método de Rayleigh-Ritz        | 4. |  |  |
|    | 6.2. | Fórmulas recurrentes           | 4  |  |  |
|    |      | 6.2.1. Integración por partes  | 4  |  |  |
|    |      | 6.2.2. Teorema de Gauss        | 4  |  |  |
|    | 6.3. | Ejemplos                       | 4  |  |  |
|    | 6.4. | Método variacional de Galerkin | 5  |  |  |
|    | 6.5. | Ejemplo                        | 52 |  |  |

## Capítulo 1

## Introducción al método de elementos finitos



#### Como trabaja el método

- 1. Discretización del continuo con elementos simples
- 2. Conocer las propiedades del material
- 3. Eligiendo las funciones de interpolación o funciones de forma, funciones de aproximación, funciones test
- 4. Establecer la matriz de rigidez de cada elemento
- 5. Armar la matriz de rigidez del conjunto
- 6. Solucionar el sistema lineal
- 7. Efectuar operaciones adicionales

## Capítulo 2

## Métodos directos

### 2.1. Energía de deformación

2.1.1. Energía de deformación interna por carga axial

$$U_i = \int \frac{N^2}{2EA} \, dx \tag{2.1}$$

2.1.2. Energía de deformación interna por torsión

$$U_i = \int \frac{M_t^2}{2GI_p} dx \tag{2.2}$$

2.1.3. Energía de deformación interna por flexión

$$U_i = \int \frac{M^2}{2EI} \, dx \tag{2.3}$$

2.1.4. Energía de deformación interna por cortante debido a flexión

$$U_i = \int k \frac{V^2}{2GA} \, dx \tag{2.4}$$

2.1.5. Energía de deformación interna total

Por el principio de superposición

$$U_{i} = \int \frac{1}{2} \sigma^{\mathrm{T}} \varepsilon_{x} dx = \int \frac{N^{2}}{2EA} dx + \int \frac{M_{t}^{2}}{2GI_{p}} dx + \int \frac{M^{2}}{2EI} dx + \int k \frac{V^{2}}{2GA} dx$$
 (2.5)

## 2.2. Teorema de Castigliano

Primer teorema de Castigliano

$$\frac{\partial U_i}{\partial \delta_i} = P_i \tag{2.6}$$

Segundo teorema de Castigliano

$$\frac{\partial U_i}{\partial P_i} = \delta_i \tag{2.7}$$

Principio del trabajo mínimo

$$\frac{\partial U_i}{\partial P_i} = 0$$

### 2.2.1. Ejemplo

Calcular las reacciones en la viga,  $E,\,I$  y A son constantes



Energía de deformación

$$U_i = \int \frac{M^2}{2EI} \, dx$$

Suponiendo el sentido de las reacciones



Diagrama de momentos



$$M = -M_A + V_A x - \frac{q}{2} x^2$$

Derivando la energía interna respecto a las cargas

$$\begin{split} \frac{\partial U_i}{\partial V_A} &= \frac{\partial}{\partial V_A} \int_0^L \frac{M^2}{2EI} \, dx = \frac{1}{EI} \int_0^L M \frac{\partial M}{\partial V_A} \, dx \\ \frac{\partial U_i}{\partial M_A} &= \frac{\partial}{\partial M_A} \int_0^L \frac{M^2}{2EI} \, dx = \frac{1}{EI} \int_0^L M \frac{\partial M}{\partial M_A} \, dx \end{split}$$

Derivando el momento respecto a las cargas

$$\frac{\partial M}{\partial V_A} = x$$
 
$$\frac{\partial M}{\partial M_A} = -1$$

Reemplazando

$$\frac{1}{EI} \int_0^L \left( -M_A + V_A x - \frac{q}{2} x^2 \right) x \, dx = \delta_A$$
$$\frac{1}{EI} \int_0^L -M_A + V_A x - \frac{q}{2} x^2 \, dx = \theta_A$$

Los desplazamientos son cero en A

$$\frac{1}{EI} \int_0^L \left( -M_A + V_A x - \frac{q}{2} x^2 \right) x \, dx = 0$$

$$\frac{1}{EI} \int_0^L -M_A + V_A x - \frac{q}{2} x^2 \, dx = 0$$

Integrando

$$\frac{1}{EI} \left( -\frac{M_A}{2} L^2 + \frac{V_A}{3} L^3 - \frac{q}{8} L^4 \right) = 0$$
$$\frac{1}{EI} \left( -M_A L + \frac{V_A}{2} L^2 - \frac{q}{6} L^3 \right) = 0$$

Formando el sistema de ecuaciones

$$-\frac{M_A}{2}L^2 + \frac{V_A}{3}L^3 = \frac{q}{8}L^4$$
$$-M_A L + \frac{V_A}{2}L^2 = \frac{q}{6}L^3$$

Resolviendo

$$V_A = \frac{q}{2}L$$

$$M_A = \frac{q}{12}L^2$$

Por simetría las reacciones son iguales

$$V_A = \frac{q}{2}L \qquad V_B = \frac{q}{2}L$$

$$M_A = \frac{q}{12}L^2 \qquad M_B = \frac{q}{12}L^2$$

## 2.3. Matriz de rigidez

#### 2.3.1. Elemento unidimensional



#### Carga axial

Nodo (i)

Energía de deformación

$$\int_0^L \frac{N^2}{2EA} \, dx$$

Normal en el nodo (i)

$$N = -N_{ix}$$

Desplazamiento en el nodo (i)

$$\frac{\partial U_i}{\partial N_{ix}} = \int_0^L \frac{N}{EA} \bigg(\frac{\partial N}{\partial N_{ix}}\bigg) \, dx = \delta_{ix}$$

Derivando la normal respecto a la carga

$$\frac{\partial N}{\partial N_{ix}} = -1$$

Reemplazando

$$\int_0^L -\frac{N_{ix}}{EA} \left(-1\right) dx = \delta_{ix}$$

Integrando

$$\frac{N_{ix}L}{EA} = \delta_{ix}$$

Despejando  $N_{ix}$ 

$$N_{ix} = \frac{EA}{L}\delta_{ix} \tag{2.8}$$

Por equilibrio

$$N_{jx} = -N_{ix}$$

Reemplazando

$$N_{jx} = -\frac{EA}{L}\delta_{ix} \tag{2.9}$$

 $\operatorname{Nodo}\left(j\right)$ 

Energía de deformación

$$\int_0^L \frac{N^2}{2EA} \, dx$$

Normal en el nodo (j)

$$N = N_{jx}$$

Desplazamiento en el nodo (j)

$$\frac{\partial U_i}{\partial N_{jx}} = \int_0^L \frac{N}{EA} \bigg( \frac{\partial N}{\partial N_{jx}} \bigg) \, dx = \delta_{jx}$$

Derivando la normal respecto a la carga

$$\frac{\partial N}{\partial N_{ix}} = 1$$

Reemplazando

$$\int_0^L \frac{N_{jx}}{EA} (1) \, dx = \delta_{jx}$$

Integrando

$$\frac{N_{jx}L}{EA} = \delta_{jx}$$

Despejando  $N_{jx}$ 

$$N_{jx} = \frac{EA}{L} \delta_{jx} \tag{2.10}$$

Por equilibrio

$$N_{ix} = -N_{ix}$$

Reemplazando

$$N_{ix} = -\frac{EA}{L}\delta_{jx} \tag{2.11}$$

#### Flexión

Nodo (i)

Energía de deformación

$$\int_0^L \frac{M^2}{2EA} \, dx$$

Momento en el nodo (i)

$$M = -M_{iz} + V_{iu}x$$

Desplazamiento en el nodo (i)

$$\begin{split} \frac{\partial U_i}{\partial V_{iy}} &= \int_0^L \frac{M}{EI} \bigg( \frac{\partial M}{\partial V_{iy}} \bigg) \, dx = \delta_{iy} \\ \frac{\partial U_i}{\partial M_{iz}} &= \int_0^L \frac{M}{EI} \bigg( \frac{\partial M}{\partial M_{iz}} \bigg) \, dx = \theta_{iz} \end{split}$$

Derivando el momento respecto a las cargas

$$\frac{\partial M}{\partial V_{iy}} = x$$
$$\frac{\partial M}{\partial M_{iz}} = -1$$

Reemplazando

$$\int_0^L \frac{-M_{iz} + V_{iy}x}{EI} (x) dx = \delta_{iy}$$
$$\int_0^L \frac{-M_{iz} + V_{iy}x}{EI} (-1) dx = \theta_{iz}$$

Integrando

$$\frac{1}{EI} \left( -\frac{L^2}{2} M_{iz} + \frac{L^3}{3} V_{iy} \right) = \delta_{iy}$$
$$\frac{1}{EI} \left( L M_{iz} - \frac{L^2}{2} V_{iy} \right) = \theta_{iz}$$

Resolviendo

$$V_{iy} = \frac{12EI}{L^3}\delta_{iy} + \frac{6EI}{L^2}\theta_{iz}$$
 (2.12)

$$M_{iz} = \frac{6EI}{L^2}\delta_{iy} + \frac{4EI}{L}\theta_{iz} \tag{2.13}$$

Por equilibrio

$$V_{jy} = -V_{iy}$$

Reemplazando

$$V_{jy} = -\frac{12EI}{L^3} \delta_{iy} - \frac{6EI}{L^2} \theta_{iz}$$
 (2.14)

Momento en el nodo (j) cuando x=L

$$M_{jz} = -M_{iz} + V_{iy}L$$

Reemplazando

$$M_{jz} = \frac{6EI}{L^2}\delta_{iy} + \frac{2EI}{L}\theta_{iz} \tag{2.15}$$

Nodo (j)

Energía de deformación

$$\int_0^L \frac{M^2}{2EA} \, dx$$

Momento en el nodo (j)

$$M = -M_{jz} - V_{jy}x$$

Desplazamiento en el nodo (j)

$$\begin{split} \frac{\partial U_i}{\partial V_{jy}} &= \int_0^L \frac{M}{EI} \bigg( \frac{\partial M}{\partial V_{jy}} \bigg) \, dx = \delta_{jy} \\ \frac{\partial U_i}{\partial M_{jz}} &= \int_0^L \frac{M}{EI} \bigg( \frac{\partial M}{\partial M_{jz}} \bigg) \, dx = \theta_{jz} \end{split}$$

Derivando el momento respecto a las cargas

$$\frac{\partial M}{\partial V_{jy}} = -x$$
 
$$\frac{\partial M}{\partial M_{jz}} = -1$$

Reemplazando

$$\int_0^L \frac{-M_{jz} - V_{jy}x}{EI} (-x) dx = \delta_{jy}$$
$$\int_0^L \frac{-M_{jz} - V_{jy}x}{EI} (-1) dx = \theta_{jz}$$

Integrando

$$\frac{1}{EI} \left( \frac{L^2}{2} M_{jz} + \frac{L^3}{3} V_{jy} \right) = \delta_{jy}$$
$$\frac{1}{EI} \left( L M_{jz} + \frac{L^2}{2} V_{jy} \right) = \theta_{jz}$$

Resolviendo

$$V_{jy} = \frac{12EI}{L^3}\delta_{jy} - \frac{6EI}{L^2}\theta_{jz} \tag{2.16}$$

$$M_{jz} = -\frac{6EI}{L^2}\delta_{jy} + \frac{4EI}{L}\theta_{jz} \tag{2.17}$$

Por equilibrio

$$V_{iy} = -V_{jy}$$

Reemplazando

$$V_{iy} = -\frac{12EI}{L^3}\delta_{jy} + \frac{6EI}{L^2}\theta_{jz}$$
 (2.18)

Momento en el nodo  $\widehat{\text{\ \ }}$  cuando x=L

$$M_{iz} = -M_{iz} - V_{iy}L$$

Reemplazando

$$M_{iz} = -\frac{6EI}{L^2}\delta_{jy} + \frac{2EI}{L}\theta_{jz} \tag{2.19}$$

Superponiendo los diagramas de esfuerzos

$$\begin{split} N_{ix} &= & \frac{EA}{L} \delta_{ix} & -\frac{EA}{L} \delta_{jx} \\ V_{iy} &= & \frac{12EI}{L^3} \delta_{iy} + \frac{6EI}{L^2} \theta_{iz} & -\frac{12EI}{L^3} \delta_{jy} + \frac{6EI}{L^2} \theta_{jz} \\ M_{iz} &= & \frac{6EI}{L^2} \delta_{iy} + \frac{4EI}{L} \theta_{iz} & -\frac{6EI}{L^2} \delta_{jy} + \frac{2EI}{L} \theta_{jz} \\ N_{jx} &= -\frac{EA}{L} \delta_{ix} & +\frac{EA}{L} \delta_{jx} \\ V_{jy} &= & -\frac{12EI}{L^3} \delta_{iy} - \frac{6EI}{L^2} \theta_{iz} & +\frac{12EI}{L^3} \delta_{jy} - \frac{6EI}{L^2} \theta_{jz} \\ M_{jz} &= & \frac{6EI}{L^2} \delta_{iy} + \frac{2EI}{L} \theta_{iz} & -\frac{6EI}{L^2} \delta_{jy} + \frac{4EI}{L} \theta_{jz} \end{split}$$

En forma matricial

$$\begin{bmatrix} N_{ix} \\ V_{iy} \\ M_{iz} \\ N_{jx} \\ V_{jy} \\ M_{jz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{EA}{L} & 0 & 0 & -\frac{EA}{L} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{12EI}{L^3} & \frac{6EI}{L^2} & 0 & -\frac{12EI}{L^3} & \frac{6EI}{L^2} \\ 0 & \frac{6EI}{L^2} & \frac{4EI}{L} & 0 & -\frac{6EI}{L^2} & \frac{2EI}{L} \\ -\frac{EA}{L} & 0 & 0 & \frac{EA}{L} & 0 & 0 \\ 0 & -\frac{12EI}{L^3} & -\frac{6EI}{L^2} & 0 & \frac{12EI}{L^3} & -\frac{6EI}{L^2} \\ 0 & \frac{6EI}{L^2} & \frac{2EI}{L} & 0 & -\frac{6EI}{L^2} & \frac{4EI}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \delta_{ix} \\ \delta_{iy} \\ \theta_{iz} \\ \delta_{jx} \\ \delta_{jy} \\ \theta_{jz} \end{bmatrix}$$
 (2.20)

Independiente de cuales sean los sentidos y direcciones asumidas de las reacciones, el resultado es igual.

#### 2.3.2. Ley generalizada de Hooke en 3D

Tensor de tensiones

$$\boldsymbol{\sigma} = \begin{bmatrix} \sigma_{xx} & \tau_{xy} & \tau_{xz} \\ \tau_{yx} & \sigma_{yy} & \tau_{yz} \\ \tau_{zx} & \tau_{zy} & \sigma_{zz} \end{bmatrix}$$
(2.21)

Tensiones en función de las deformaciones

$$\sigma_{xx} = \frac{E}{(1 - 2\nu)(1 + \nu)} [(1 - \nu)\varepsilon_{xx} + \nu \varepsilon_{yy} + \nu \varepsilon_{zz}]$$

$$\sigma_{yy} = \frac{E}{(1 - 2\nu)(1 + \nu)} [\nu \varepsilon_{xx} + (1 - \nu)\varepsilon_{yy} + \nu \varepsilon_{zz}]$$

$$\sigma_{zz} = \frac{E}{(1 - 2\nu)(1 + \nu)} [\nu \varepsilon_{xx} + \nu \varepsilon_{yy} + (1 - \nu)\varepsilon_{zz}]$$

$$\tau_{xy} = G \gamma_{xy}$$

$$\tau_{yz} = G \gamma_{zx}$$

$$\tau_{zx} = G \gamma_{zx}$$

En forma matricial

$$\begin{bmatrix} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \sigma_{zz} \\ \tau_{xy} \\ \tau_{yz} \\ \tau_{zx} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{E(1-\nu)}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & 0 & 0 & 0 \\ \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E(1-\nu)}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & 0 & 0 & 0 \\ \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E(1-\nu)}{(1-2\nu)(1+\nu)} & 0 & 0 & 0 \\ \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E(1-\nu)}{(1-2\nu)(1+\nu)} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & G & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & G & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & G & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{yy} \\ \varepsilon_{zz} \\ \gamma_{xy} \\ \gamma_{yz} \\ \gamma_{zx} \end{bmatrix}$$

$$(2.22)$$

2.3. MATRIZ DE RIGIDEZ

Tensor de deformaciones

$$\boldsymbol{\varepsilon} = \begin{bmatrix} \varepsilon_{xx} & \gamma_{xy} & \gamma_{xz} \\ \gamma_{yx} & \varepsilon_{yy} & \gamma_{yz} \\ \gamma_{zx} & \gamma_{zy} & \varepsilon_{zz} \end{bmatrix}$$
(2.23)

15

Deformación en función de las tensiones

$$\varepsilon_{xx} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{xx} - \nu \left( \sigma_{yy} + \sigma_{zz} \right) \right]$$

$$\varepsilon_{yy} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{yy} - \nu \left( \sigma_{xx} + \sigma_{zz} \right) \right]$$

$$\varepsilon_{zz} = \frac{1}{E} \left[ \sigma_{zz} - \nu \left( \sigma_{xx} + \sigma_{yy} \right) \right]$$

$$\gamma_{xy} = \frac{\tau_{xy}}{G}$$

$$\gamma_{yz} = \frac{\tau_{yz}}{G}$$

$$\gamma_{zx} = \frac{\tau_{zx}}{G}$$

En forma matricial

$$\begin{bmatrix} \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{yy} \\ \varepsilon_{zz} \\ \gamma_{xy} \\ \gamma_{yz} \\ \gamma_{zx} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{1}{E} & -\frac{\nu}{E} & -\frac{\nu}{E} & 0 & 0 & 0 \\ -\frac{\nu}{E} & \frac{1}{E} & -\frac{\nu}{E} & 0 & 0 & 0 \\ -\frac{\nu}{E} & -\frac{\nu}{E} & \frac{1}{E} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & \frac{1}{G} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{1}{G} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{1}{G} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \sigma_{zz} \\ \tau_{xy} \\ \tau_{yz} \\ \tau_{zx} \end{bmatrix}$$

$$(2.24)$$

#### 2.3.3. Ley generalizada de Hooke en 2D

#### Tensión plana

Tensor de tensiones

$$\boldsymbol{\sigma} = \begin{bmatrix} \sigma_{xx} & \tau_{xy} & 0\\ \tau_{yx} & \sigma_{yy} & 0\\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \tag{2.25}$$

Tensiones en función de las deformaciones

$$\sigma_{xx} = \frac{E}{1 - \nu^2} (\varepsilon_{xx} + \nu \,\varepsilon_{yy})$$
$$\sigma_{yy} = \frac{E}{1 - \nu^2} (\varepsilon_{yy} + \nu \,\varepsilon_{zz})$$
$$\tau_{xy} = G \,\gamma_{xy}$$

En forma matricial

$$\begin{bmatrix} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \tau_{xy} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{E}{1-\nu^2} & \frac{E\nu}{1-\nu^2} & 0 \\ \frac{E\nu}{1-\nu^2} & \frac{E}{1-\nu^2} & 0 \\ 0 & 0 & G \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{yy} \\ \gamma_{xy} \end{bmatrix}$$
(2.26)

Tensor de deformaciones

$$\boldsymbol{\varepsilon} = \begin{bmatrix} \varepsilon_{xx} & \gamma_{xy} & 0\\ \gamma_{yx} & \varepsilon_{yy} & 0\\ 0 & 0 & \varepsilon_{zz} \end{bmatrix}$$
 (2.27)

Deformación en función de las tensiones

$$\varepsilon_{xx} = \frac{1}{E} (\sigma_{xx} - \nu \, \sigma_{yy})$$

$$\varepsilon_{yy} = \frac{1}{E} (-\nu \, \sigma_{xx} + \sigma_{yy})$$

$$\varepsilon_{zz} = -\frac{\nu}{E} (\sigma_{xx} + \sigma_{yy})$$

$$\gamma_{xy} = \frac{\tau_{xy}}{G}$$

En forma matricial

$$\begin{bmatrix} \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{yy} \\ \varepsilon_{zz} \\ \gamma_{xy} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{1}{E} & -\frac{\nu}{E} & 0 \\ -\frac{\nu}{E} & \frac{1}{E} & 0 \\ -\frac{\nu}{E} & -\frac{\nu}{E} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1}{G} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \tau_{xy} \end{bmatrix}$$
(2.28)

#### Deformación plana

Tensor de deformaciones

$$\boldsymbol{\varepsilon} = \begin{bmatrix} \varepsilon_{xx} & \gamma_{xy} & 0\\ \gamma_{yx} & \varepsilon_{yy} & 0\\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \tag{2.29}$$

Deformación en función de las tensiones

$$\varepsilon_{xx} = \frac{1}{E} (\sigma_{xx} - \nu \, \sigma_{yy})$$

$$\varepsilon_{yy} = \frac{1}{E} (-\nu \, \sigma_{xx} + \sigma_{yy})$$

$$\varepsilon_{zz} = -\frac{\nu}{E} (\sigma_{xx} + \sigma_{yy})$$

$$\gamma_{xy} = \frac{\tau_{xy}}{C}$$

En forma matricial

$$\begin{bmatrix} \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{yy} \\ \varepsilon_{zz} \\ \gamma_{xy} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{1}{E} & -\frac{\nu}{E} & 0 \\ -\frac{\nu}{E} & \frac{1}{E} & 0 \\ -\frac{\nu}{E} & -\frac{\nu}{E} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1}{G} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \tau_{xy} \end{bmatrix}$$
(2.30)

Tensor de tensiones

$$\boldsymbol{\sigma} = \begin{bmatrix} \sigma_{xx} & \tau_{xy} & 0\\ \tau_{yx} & \sigma_{yy} & 0\\ 0 & 0 & \sigma_{zz} \end{bmatrix}$$
 (2.31)

Tensiones en función de las deformaciones

$$\sigma_{xx} = \frac{E}{(1 - 2\nu)(1 + \nu)} [(1 - \nu)\varepsilon_{xx} + \nu \varepsilon_{yy}]$$

$$\sigma_{yy} = \frac{E}{(1 - 2\nu)(1 + \nu)} [\nu \varepsilon_{xx} + (1 - \nu)\varepsilon_{yy}]$$

$$\sigma_{zz} = \frac{E}{(1 - 2\nu)(1 + \nu)} [\nu \varepsilon_{xx} + \nu \varepsilon_{yy}]$$

$$\tau_{xy} = G\gamma_{xy}$$

2.3. MATRIZ DE RIGIDEZ

17

En forma matricial

$$\begin{bmatrix}
\sigma_{xx} \\
\sigma_{yy} \\
\sigma_{zz} \\
\tau_{xy}
\end{bmatrix} = \begin{bmatrix}
\frac{E(1-\nu)}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & 0 \\
\frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E(1-\nu)}{(1-2\nu)(1+\nu)} & 0 \\
\frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E(1-\nu)}{(1-2\nu)(1+\nu)} & 0 \\
0 & 0 & G
\end{bmatrix} \begin{bmatrix}
\varepsilon_{xx} \\
\varepsilon_{yy} \\
\gamma_{xy}
\end{bmatrix}$$
(2.32)

Deformaciones unitarias

$$\varepsilon_{xx} = \frac{\partial u}{\partial x}$$

$$\varepsilon_{yy} = \frac{\partial v}{\partial y}$$
(2.33)

$$\varepsilon_{yy} = \frac{\partial v}{\partial u} \tag{2.34}$$

$$\gamma_{xy} = \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} \tag{2.35}$$

Espesor para ser considerado como placa delgada

$$t \leqslant \frac{L_{\min}}{10} \tag{2.36}$$

#### Elemento bidimensional 2.3.4.



Campo de desplazamientos

$$\phi = \begin{bmatrix} u_1 \\ v_1 \\ u_2 \\ v_2 \\ u_3 \\ v_3 \end{bmatrix} \tag{2.37}$$

Funciones de aproximación

$$u_{(x,y)} = \alpha_1 + \alpha_2 x + \alpha_3 y \tag{2.38}$$

$$v_{(x,y)} = \alpha_4 + \alpha_5 x + \alpha_6 y \tag{2.39}$$



#### Reemplazando coordenadas nodales

$$u_1 = \alpha_1 + \alpha_2 x_1 + \alpha_3 y_1$$

$$u_2 = \alpha_1 + \alpha_2 x_2 + \alpha_3 y_2$$

$$u_3 = \alpha_1 + \alpha_2 x_3 + \alpha_3 y_3$$

$$v_1 = \alpha_4 + \alpha_5 x_1 + \alpha_6 y_1$$

$$v_2 = \alpha_4 + \alpha_5 x_2 + \alpha_6 y_2$$

$$v_3 = \alpha_4 + \alpha_5 x_4 + \alpha_6 y_3$$

Para  $\alpha_1$ 

$$\alpha_{1} = \frac{\begin{vmatrix} u_{1} & x_{1} & y_{1} \\ u_{2} & x_{2} & y_{2} \\ u_{3} & x_{3} & y_{3} \end{vmatrix}}{\begin{vmatrix} 1 & x_{1} & y_{1} \\ 1 & x_{2} & y_{2} \\ 1 & x_{3} & y_{3} \end{vmatrix}} = \frac{(y_{3}x_{2} - y_{2}x_{3})u_{1} + (y_{1}x_{3} - y_{3}x_{1})u_{2} + (y_{1}x_{2} - y_{2}x_{1})u_{3}}{2A}$$

Realizando un cambio de variable

$$a_1 = y_3 x_2 - y_2 x_3 \tag{2.40}$$

$$a_2 = y_1 x_3 - y_3 x_1 \tag{2.41}$$

$$a_3 = y_1 x_2 - y_2 x_1 \tag{2.42}$$

Reemplazando

$$\alpha_1 = \frac{1}{2A} (a_1 u_1 + a_2 u_2 + a_3 u_3) \tag{2.43}$$

Para  $\alpha_2$ 

$$\alpha_{2} = \frac{\begin{vmatrix} 1 & u_{1} & y_{1} \\ 1 & u_{2} & y_{2} \\ 1 & u_{3} & y_{3} \end{vmatrix}}{\begin{vmatrix} 1 & x_{1} & y_{1} \\ 1 & x_{2} & y_{2} \\ 1 & x_{3} & y_{3} \end{vmatrix}} = \frac{(y_{2} - y_{3})u_{1} + (y_{3} - y_{1})u_{2} + (y_{1} - y_{2})u_{3}}{2A}$$

Realizando un cambio de variable

$$b_1 = y_2 - y_3 \tag{2.44}$$

$$b_2 = y_3 - y_1 \tag{2.45}$$

$$b_3 = y_1 - y_2 (2.46)$$

Reemplazando

$$\alpha_2 = \frac{1}{2A} (b_1 u_1 + b_2 u_2 + b_3 u_3) \tag{2.47}$$

Para  $\alpha_3$ 

$$\alpha_{3} = \frac{\begin{vmatrix} 1 & x_{1} & u_{1} \\ 1 & x_{2} & u_{2} \\ 1 & x_{3} & u_{3} \end{vmatrix}}{\begin{vmatrix} 1 & x_{1} & y_{1} \\ 1 & x_{2} & y_{2} \\ 1 & x_{3} & y_{3} \end{vmatrix}} = \frac{(x_{3} - x_{2})u_{1} + (x_{1} - x_{3})u_{2} + (x_{2} - x_{1})u_{3}}{2A}$$

Realizando un cambio de variable

$$c_1 = x_3 - x_2 \tag{2.48}$$

$$c_2 = x_1 - x_3 \tag{2.49}$$

$$c_3 = x_2 - x_1 \tag{2.50}$$

Reemplazando

$$\alpha_3 = \frac{1}{2A} (c_1 u_1 + c_2 u_2 + c_3 u_3) \tag{2.51}$$

Para v las soluciones son iguales

$$\alpha_4 = \frac{1}{2A} \left( a_1 v_1 + a_2 v_2 + a_3 v_3 \right) \tag{2.52}$$

$$\alpha_5 = \frac{1}{2A} (b_1 v_1 + b_2 v_2 + b_3 v_3) \tag{2.53}$$

$$\alpha_6 = \frac{1}{2A} \left( c_1 v_1 + c_2 v_2 + c_3 v_3 \right) \tag{2.54}$$

Funciones de aproximación del campo de desplazamientos

$$u = \frac{1}{2A} \left[ \left( a_1 u_1 + a_2 u_2 + a_3 u_3 \right) + \left( b_1 u_1 + b_2 u_2 + b_3 u_3 \right) x + \left( c_1 u_1 + c_2 u_2 + c_3 u_3 \right) y \right]$$
 (2.55)

$$v = \frac{1}{2A} \left[ \left( a_1 v_1 + a_2 v_2 + a_3 v_3 \right) + \left( b_1 v_1 + b_2 v_2 + b_3 v_3 \right) x + \left( c_1 v_1 + c_2 v_2 + c_3 v_3 \right) y \right]$$
 (2.56)

Deformaciones

$$\frac{\partial u}{\partial x} = \frac{1}{2A} (b_1 u_1 + b_2 u_2 + b_3 u_3) 
\frac{\partial v}{\partial y} = \frac{1}{2A} (c_1 v_1 + c_2 v_2 + c_3 v_3) 
\frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} = \frac{1}{2A} (c_1 u_1 + c_2 u_2 + c_3 u_3 + b_1 v_1 + b_2 v_2 + b_3 v_3)$$

En forma matricial

$$\begin{bmatrix} \varepsilon_x \\ \varepsilon_y \\ \gamma_{xy} \end{bmatrix} = \frac{1}{2A} \begin{bmatrix} b_1 & 0 & b_2 & 0 & b_3 & 0 \\ 0 & c_1 & 0 & c_2 & 0 & c_3 \\ c_1 & b_1 & c_2 & b_2 & c_3 & b_3 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ v_1 \\ u_2 \\ v_2 \\ u_3 \\ v_3 \end{bmatrix}$$
(2.57)

Reemplazando en la ecuación de tensión plana

ecuación de tensión plana 
$$\begin{bmatrix} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \tau_{xy} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} C_{11} & C_{12} & C_{13} \\ C_{21} & C_{22} & C_{23} \\ C_{31} & C_{32} & C_{33} \end{bmatrix} \frac{1}{2A} \begin{bmatrix} b_1 & 0 & b_2 & 0 & b_3 & 0 \\ 0 & c_1 & 0 & c_2 & 0 & c_3 \\ c_1 & b_1 & c_2 & b_2 & c_3 & b_3 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ v_1 \\ u_2 \\ v_2 \\ u_3 \\ v_3 \end{bmatrix}$$

En forma compacta

$$\sigma = C B d$$

## Capítulo 3

## Funciones de interpolación

## 3.1. Introducción

Son llamadas funciones de interpolación, funciones de forma, funciones de aproximación, funciones test



Polinomio de primer orden

$$y - y_1 = \frac{y_2 - y_1}{x_2 - x_1} (x_2 - x_1) \tag{3.1}$$

Reordenando a la forma estándar

$$y = \frac{x - x_2}{x_1 - x_2} y_1 + \frac{x - x_1}{x_2 - x_1} y_2 \tag{3.2}$$

Puede escribirse como

$$y = N_1 y_1 + N_2 y_2 (3.3)$$



### 3.2. Requerimientos de convergencia de las funciones de interpolación

Si el campo variable es continuo en las interfaces del elemento, se dice que tiene continuidad  $C^0$ , si adicionalmente las primeras derivadas son continuas se tiene continuidad  $C^1$ , si las derivadas segundas son también continuas, se tiene continuidad  $C^2$  y así sucesivamente.

Para asegurar la convergencia a la solución, tomando en cuenta el tamaño de los elementos, las funciones de interpolación deben cumplir los siguientes requerimientos:

Compatibilidad En las interfaces del elemento se debe tener continuidad  $C^r$ 

Completitud Dentro del elemento se debe tener continuidad  $C^{r+1}$ 

### 3.3. Funciones de interpolación de una variable

Polinomio

$$P_n(x) = \sum_{i=0}^{T_n^{(1)}} \alpha_i x^i \tag{3.4}$$

Número de términos

$$T_n^{(1)} = n + 1$$

## 3.4. Funciones de interpolación de dos variables

Polinomio

$$P_n(x,y) = \sum_{k=1}^{T_n^{(2)}} \alpha_k x^i y^j \quad i+j \le n$$
 (3.5)

Número de términos

$$T_n^{(2)} = \frac{(n+1)(n+2)}{2}$$

Las funciones de forma pueden obtenerse del triángulo de Pascal (Gallagher)

## 3.5. Coordenadas generalizadas

Son polinomios que representan el comportamiento del campo variable, según el numero de incógnitas nodales tendrá el orden correspondiente y el mismo número de coeficientes  $\alpha_i$  las cuales son las incógnitas del polinomio y reciben el nombre de coordenadas generalizadas.

$$\phi(x) = \alpha_0 + \alpha_1 x + \alpha_2 x^2 \tag{3.6}$$

### 3.6. Isotropia geométrica

Las funciones de interpolación deben satisfacer los requerimientos de compatibilidad y completitud:

- 1. Para asegurar la continuidad del campo variable
- 2. Convergencia a la solución correcta

Las funciones de interpolación deben poseer la propiedad de isotropia geométrica, isotropia espacial o invarianza es decir, dichas funciones son invariables bajo una transformación de un sistema de coordenadas a otro.

Existen dos guías para construir funciones de interpolación de manera que cumplan con la propiedad de isotropia geométrica:

1. Polinomios de orden n que son completos tienen isotropia geométrica

Ejemplo

$$\phi(x) = \alpha_0 + \alpha_1 x + \alpha_2 y + \alpha_3 x^2 + \alpha_4 x y + \alpha_5 y^2 + \alpha_6 x^3 + \alpha_7 x^2 y + \alpha_8 x y^2 + \alpha_9 y^3$$
(3.7)

2. Polinomios de orden n que son incompletos pero contienen términos apropiados para conservar simetría tienen isotropia geométrica

Ejemplo

$$\phi(x) = \alpha_0 + \alpha_1 x + \alpha_2 y + \alpha_3 x^2 + \alpha_4 xy + \alpha_5 y^2 + \alpha_6 x^3 + \alpha_7 y^3$$
(3.8)

Ejemplo

$$\phi(x) = \alpha_0 + \alpha_1 x + \alpha_2 y + \alpha_3 x^2 + \alpha_4 xy + \alpha_5 y^2 + \alpha_6 x^2 y + \alpha_7 xy^2$$
(3.9)

#### 3.7. Coordenadas naturales

Un sistema local de coordenadas que depende de la geometría del elemento para su definición y cuyo rango de coordenadas está entre [-1,1] o [0,1], es conocido como un sistema natural de coordenadas.

Para designar las coordenadas se usan (r, s) o  $(\xi, \eta)$ .

## 3.8. Polinomios de Lagrange

$$\ell_k(x) = \prod_{\substack{m=0\\m\neq k}}^n \frac{x - x_m}{x_k - x_m} = \frac{(x - x_0)(x - x_1)(x - x_2)\cdots(x - x_{k-1})(x - x_{k+1})\cdots(x - x_n)}{(x_k - x_0)(x_k - x_1)(x_k - x_2)\cdots(x_k - x_{k-1})(x_k - x_{k+1})\cdots(x_k - x_n)}$$
(3.10)

#### 3.8.1. Elementos unidimensionales

#### Dos nodos



#### Coordenadas nodales

$$(1) = r_1 = -1$$
  $(2) = r_2 = 1$ 

Polinomios

$$N_1 = \frac{r - r_2}{r_1 - r_2} = \frac{r - 1}{-1 - 1} = -\frac{1}{2}(r - 1)$$
(3.11)

$$N_2 = \frac{r - r_1}{r_2 - r_1} = \frac{r - (-1)}{1 - (-1)} = \frac{1}{2}(r + 1)$$
(3.12)

#### Tres nodos



#### Coordenadas nodales

① = 
$$r_1 = -1$$
 ② =  $r_2 = 0$   
③ =  $r_3 = 1$ 

Polinomios

$$N_{1} = \frac{r - r_{2}}{r_{1} - r_{2}} \cdot \frac{r - r_{3}}{r_{1} - r_{3}} = \frac{r - 0}{-1 - 0} \cdot \frac{r - 1}{-1 - 1} = \frac{1}{2}r(r - 1)$$

$$N_{2} = \frac{r - r_{1}}{r_{2} - r_{1}} \cdot \frac{r - r_{3}}{r_{2} - r_{3}} = \frac{r - (-1)}{0 - (-1)} \cdot \frac{r - 1}{0 - 1} = -(r^{2} - 1)$$
(3.13)

$$N_2 = \frac{r - r_1}{r_2 - r_1} \cdot \frac{r - r_3}{r_2 - r_3} = \frac{r - (-1)}{0 - (-1)} \cdot \frac{r - 1}{0 - 1} = -(r^2 - 1)$$
(3.14)

$$N_3 = \frac{r - r_2}{r_3 - r_2} \cdot \frac{r - r_1}{r_3 - r_1} = \frac{r - 0}{1 - 0} \cdot \frac{r - (-1)}{1 - (-1)} = \frac{1}{2}r(r + 1)$$
(3.15)

#### Cuatro nodos



#### Coordenadas nodales

① = 
$$r_1 = -1$$
 ② =  $r_2 = -\frac{1}{3}$   
③ =  $r_3 = \frac{1}{3}$  ④ =  $r_4 = 1$ 

#### Polinomios

$$N_{1} = \frac{r - r_{2}}{r_{1} - r_{2}} \cdot \frac{r - r_{3}}{r_{1} - r_{3}} \cdot \frac{r - r_{4}}{r_{1} - r_{4}}$$

$$N_{2} = \frac{r - r_{1}}{r_{2} - r_{1}} \cdot \frac{r - r_{3}}{r_{2} - r_{3}} \cdot \frac{r - r_{4}}{r_{2} - r_{4}}$$

$$N_{3} = \frac{r - r_{2}}{r_{3} - r_{2}} \cdot \frac{r - r_{1}}{r_{3} - r_{1}} \cdot \frac{r - r_{4}}{r_{3} - r_{4}}$$

$$N_{4} = \frac{r - r_{3}}{r_{4} - r_{3}} \cdot \frac{r - r_{2}}{r_{4} - r_{2}} \cdot \frac{r - r_{1}}{r_{4} - r_{1}}$$

$$(3.16)$$

$$(3.17)$$

$$V_4 = \frac{r - r_3}{r_4 - r_3} \cdot \frac{r - r_2}{r_4 - r_2} \cdot \frac{r - r_1}{r_4 - r_1} \tag{3.19}$$

#### 3.8.2. Elementos bidimensionales cuadrangulares

#### Cuatro nodos



#### Coordenadas nodales

#### Polinomios

$$N_{1} = \frac{r - r_{2}}{r_{1} - r_{2}} \cdot \frac{s - s_{4}}{s_{1} - s_{4}}$$

$$N_{2} = \frac{r - r_{1}}{r_{2} - r_{1}} \cdot \frac{s - s_{3}}{s_{2} - s_{3}}$$

$$N_{3} = \frac{r - r_{4}}{r_{3} - r_{4}} \cdot \frac{s - s_{2}}{s_{3} - s_{2}}$$

$$(3.20)$$

$$(3.21)$$

$$N_2 = \frac{r - r_1}{r_2 - r_1} \cdot \frac{s - s_3}{s_2 - s_3} \tag{3.21}$$

$$N_3 = \frac{r - r_4}{r_2 - r_4} \cdot \frac{s - s_2}{s_2 - s_2} \tag{3.22}$$

$$N_4 = \frac{r - r_3}{r_4 - r_3} \cdot \frac{s - s_1}{s_4 - s_1} \tag{3.23}$$

#### 3.8.3. Elementos bidimensionales triangulares

Polinomio de Lagrange

$$T_I(r) = \ell_{I-1,I}(r) = \prod_{\substack{i=1\\i\neq i}}^{I} \frac{r - r_i}{r_I - r_i} \quad I \neq 1 \quad I = 1$$
 (3.24)

Multiplicación de tres polinomios de Lagrange

$$N_i(r, s, t) = T_I(r)T_J(s)T_K(t)$$
 (3.25)

#### Tres nodos



Nodo (1), I = 2, J = 1, K = 1

$$N_1(r, s, t) = T_2(r)T_1(s)T_1(t)$$

Polinomios para cada coordenada

$$T_2(r) = \frac{r - r_1}{r_2 - r_1} = \frac{r - 0}{1 - 0} = r$$
 $T_1(s) = 1$ 
 $T_1(t) = 1$ 

Reemplazando

$$N_1(r, s, t) = r \cdot 1 \cdot 1 = r \tag{3.26}$$

Nodo (2), I = 1, J = 2, K = 1

$$N_2(r, s, t) = T_1(r)T_2(s)T_1(t)$$

Polinomios para cada coordenada

$$T_1(r) = 1$$
  
 $T_2(s) = \frac{s - s_1}{s_2 - s_1} = \frac{s - 0}{1 - 0} = s$   
 $T_1(t) = 1$ 

Reemplazando

$$N_2(r, s, t) = 1 \cdot s \cdot 1 = s \tag{3.27}$$

Nodo ③, I = 1, J = 1, K = 2

$$N_3(r, s, t) = T_1(r)T_1(s)T_2(t)$$

Polinomios para cada coordenada

$$T_1(r) = 1$$
  
 $T_1(s) = 1$   
 $T_2(t) = \frac{t - t_1}{t_2 - t_1} = \frac{t - 0}{1 - 0} = t$ 

Reemplazando

$$N_3(r, s, t) = 1 \cdot 1 \cdot t = t \tag{3.28}$$

### 3.9. Polinomios de Hermite

Los polinomios de Hermite  $H^n(x)$  son de orden 2n+1 Para n=1

$$H^1(x) = \alpha_0 + \alpha_1 x + \alpha_2 x^2 + \alpha_3 x^3$$

## Capítulo 4

## Integración numérica

$$\int_{-1}^{+1} f(r) dr \approx \sum_{i=1}^{n} w_i f(r_i) + R$$
(4.1)

Donde  $w_i$  es un factor de ponderación o peso y  $r_i$  son puntos de muestreo.

### 4.1. Cuadratura de Gauss

Polinomio a integrar es de orden 2n-1

### 4.2. Método de Newton-Cotes

Los puntos de muestreo deben ser constantes.

#### 4.2.1. Método de Newton-Cotes con límites generalizados

$$\int_{a}^{b} f(r) dr \approx \sum_{i=1}^{n} w_{i} f(r_{i}) + R \tag{4.2}$$

Polinomio de aproximación

$$\int_{a}^{b} P(r)r^{k} dr = 0 \quad \text{para} \quad k = 0, 1, 2, \dots, n - 1$$
(4.3)

Pesos

$$w_i = \int_a^b \ell_i(r) dr \quad \text{para} \quad k = 1, 2, 3, \dots, n$$
 (4.4)

Puntos de muestreo con límites generalizados

$$r_i' = \frac{a+b}{2} + \frac{b-a}{2}r_i \tag{4.5}$$

Pesos con límites generalizados

$$w_i' = \frac{b-a}{2}w_i \tag{4.6}$$

## 4.3. Ejemplos

1. Mediante la cuadratura de Gauss hallar  $r_i$  y  $w_i$  cuando n=1 Polinomio a integrar

$$2n - 1 = 2(1) - 1 = 1$$

Polinomio de aproximación

$$f(r) = a_0 + a_1 r$$

Cuando n=1 la fórmula se transforma en

$$\int_{-1}^{+1} f(r) \, dr = w_1 f(r_1)$$

Reemplazando

$$\int_{-1}^{+1} a_0 + a_1 r \, dr = w_1 \big( a_0 + a_1 r_1 \big)$$

Integrando

$$2a_0 = w_1(a_0 + a_1r_1)$$

Factorizando constantes e igualando a cero

$$a_0(2-w_1) - a_1r_1w_1 = 0$$

Las constantes no son cero

$$2 - w_1 = 0$$
$$r_1 w_1 = 0$$

Resolviendo

$$r_1 = 0$$
$$w_1 = 2$$

2. Mediante la cuadratura de Gauss hallar  $r_i$  y  $w_i$  cuando n=2 Polinomio a integrar

$$2n-1=2(2)-1=3$$

Polinomio de aproximación

$$f(r) = a_0 + a_1 r + a_2 r^2$$

Cuando n=2 la fórmula se transforma en

$$\int_{-1}^{+1} f(r) dr = w_1 f(r_1) + w_2 f(r_2)$$

4.3. EJEMPLOS 31

Reemplazando

$$\int_{-1}^{+1} a_0 + a_1 r + a_2 r^2 dr = w_1 \left( a_0 + a_1 r + a_2 r_1^2 \right) + w_2 \left( a_0 + a_1 r + a_2 r_2^2 \right)$$

Integrando

$$2a_0 + \frac{2}{3}a_1 = w_1(a_0 + a_1r + a_2r_1^2) + w_2(a_0 + a_1r + a_2r_2^2)$$

Factorizando constantes e igualando a cero

$$a_0(w_1 + w_2 - 2) + a_1(w_1r_1 + w_2r_2) + a_2(w_1r_1^2 + w_2r_2^2) = 0$$

Las constantes no son cero

$$w_1 + w_2 = 2$$
  

$$w_1 r_1 + w_2 r_2 = 0$$
  

$$w_1 r_1^2 + w_2 r_2^2 = 0$$

Resolviendo

$$r_1 = -\sqrt{\frac{1}{3}}$$

$$r_2 = \sqrt{\frac{1}{3}}$$

$$w_1 = 1$$

$$w_2 = 1$$

- 3. Mediante la cuadratura de Gauss hallar  $r_i$  y  $w_i$  cuando n=3
- 4. Mediante el método de Newtin-Cotes hallar  $r_i$  y  $w_i$  cuando n=2 Número de términos

$$k = 2 - 1 = 1$$

Calculando  $r_i$ 

$$\int_{-1}^{+1} P(r) r^{0} dr = 0$$

$$\int_{-1}^{+1} P(r) r^{1} dr = 0$$

El polinomio es

$$P(r) = (r - r_1)(r - r_2)$$

Reemplazando

$$\int_{-1}^{+1} (r - r_1) (r - r_2) dr = 0$$
$$\int_{-1}^{+1} (r - r_1) (r - r_2) r dr = 0$$

Integrando

$$\left(\frac{1}{3}r^3 - \frac{r_1 + r_2}{2}r^2 + r_1r_2r\right)\Big|_{-1}^{+1} = 2\left(r_1r_2 + \frac{1}{3}\right)$$
$$\left(\frac{1}{4}r^4 - \frac{r_1 + r_2}{3}r^3 + \frac{r_1r_2}{2}r^2\right)\Big|_{-1}^{+1} = -\frac{2}{3}\left(r_1 + r_2\right)$$

Formando el sistema de ecuaciones

$$r_1 r_2 = -\frac{1}{3}$$
$$r_1 + r_2 = 0$$

Resolviendo

$$r_1 = -\sqrt{\frac{1}{3}}$$
$$r_2 = \sqrt{\frac{1}{3}}$$

Calculando  $w_i$ 

$$w_1 = \int_{-1}^{+1} \frac{r - r_2}{r_1 - r_2} dr$$
$$w_2 = \int_{-1}^{+1} \frac{r - r_1}{r_2 - r_1} dr$$

Reemplazando e integrando

$$w_1 = \int_{-1}^{+1} \frac{r - \sqrt{\frac{1}{3}}}{-\sqrt{\frac{1}{3}} - \sqrt{\frac{1}{3}}} dr = \left( -\frac{\sqrt{3}}{4}r^2 + \frac{1}{2}r \right) \Big|_{-1}^{+1} = 1$$

$$w_2 = \int_{-1}^{+1} \frac{r + \sqrt{\frac{1}{3}}}{\sqrt{\frac{1}{3}} + \sqrt{\frac{1}{3}}} dr = \left( \frac{\sqrt{3}}{4}r^2 + \frac{1}{2}r \right) \Big|_{-1}^{+1} = 1$$

5. Aplicando integración numérica hallar la integral de

$$I = \int_0^3 2^r - r \, dr$$

Usando dos puntos

4.3. EJEMPLOS 33

$$I = w_1' f(r_1') + w_2' f(r_2')$$

Puntos de muestreo

$$r_1' = \frac{a+b}{2} + \frac{b-a}{2}r_1 = \frac{0+3}{2} + \frac{3-0}{2}(1) = 3$$
$$r_2' = \frac{a+b}{2} + \frac{b-a}{2}r_2 = \frac{0+3}{2} + \frac{3-0}{2}(1) = 3$$

Pesos

$$w_1' = \frac{b-a}{2}w_1 = \frac{3-0}{2}\left(-\sqrt{\frac{1}{3}}\right) = -0.57735$$
$$w_2' = \frac{b-a}{2}w_2 = \frac{3-0}{2}\left(\sqrt{\frac{1}{3}}\right) = 0.57735$$

Reemplazando

$$I = 3\left(2^{-0.57735} + 0.57735\right) + 3\left(2^{0.57735} - 0.57735\right) = 6.48690$$

## Capítulo 5

## Introducción al cálculo de variaciones

### 5.1. Cálculo de variaciones

Se ocupa de la determinación de extremos (donde podrían existir máximo y/o mínimos) de funcionales.

Ejemplo de funcional es el principio de la energía potencial mínima para sistemas conservativos, de todos los campos de desplazamientos cinemáticamente admisibles, aquellos que corresponden a condiciones de equilibrio extremiza la energía potencial total. Si la condición es un mínimo el equilibrio es estable.



#### 5.2. Definición de funcional

Funcional es una aplicación de un espacio de funciones sobre el conjunto de los números reales. De otra manera como un funcional asocia a una función de cierta clase con un número real.

$$J[f] \Rightarrow \mathbb{R} \tag{5.1}$$



El diferencial de curva es

$$ds = \sqrt{dx^2 + dy^2} \tag{5.2}$$

Reescribiendo la ecuación anterior

$$ds = \sqrt{1 + \left(\frac{dy}{dx}\right)^2} \, dx \tag{5.3}$$

Usando la notación de Lagrange

$$ds = \sqrt{1 + \left(y'\right)^2} \, dx \tag{5.4}$$

Funcional

$$S[y] = \int_{x_1}^{x_2} \sqrt{1 + (y')^2} \, dx \tag{5.5}$$

### 5.3. Funcional genérico

$$J[y] = \int_{x_1}^{x_2} f[y, y', y'', \dots, x] dx$$
 (5.6)

Para el ejemplo anterior

$$J[y] = \int_{x_1}^{x_2} f[y'] dx \tag{5.7}$$

No aparece la variable dependiente y y la variable independiente x es implícita.

### 5.4. Ecuación de Euler-Lagrange

La curva  $\hat{y}$  que se aproxima a la curva solución y es



$$\hat{y}_{(x)} = y_{(x)} + \epsilon \,\eta_{(x)} \tag{5.8}$$

Una condición importante es que  $\eta_{(x)}$  pase por los puntos A y B, además

$$\eta_{(x_1)} = 0 \quad \eta_{(x_2)} = 0$$

La variación en los puntos extremos de las curvas es cero. Reemplazando en la definición de funcional

$$J[\hat{y}_{(x)}] = \int_{x_1}^{x_2} f[\hat{y}, \hat{y}', x] dx$$
 (5.9)

Reemplazando  $\hat{y}$  y  $\hat{y}'$ 

$$J[\hat{y}_{(x)}] = \int_{x_1}^{x_2} f[y_{(x)} + \epsilon \, \eta_{(x)}, y'_{(x)} + \epsilon \, \eta'_{(x)}, x] \, dx$$

Integrando

$$J[\hat{y}_{(x)}] = F[Y_{(x_2)} - Y_{(x_1)} + \epsilon (\mu_{(x_2)} - \mu_{(x_1)}), y_{(x_2)} - y_{(x_1)} + \epsilon (\eta_{(x_2)} - \eta_{(x_1)}), x] dx$$

Reemplazando

$$J[\hat{y}_{(x)}] = F[Y_{(x_2)} - Y_{(x_1)} + \epsilon \left(\mu_{(x_2)} - \mu_{(x_1)}\right), y_{(x_2)} - y_{(x_1)} + \epsilon \left(0 - 0\right), x] dx$$

Simplificando

$$J[\hat{y}_{(x)}] = F[Y_{(x_2)} - Y_{(x_1)} + \epsilon(\mu_{(x_2)} - \mu_{(x_1)}), y_{(x_2)} - y_{(x_1)}, x] dx$$

$$(5.10)$$

Si  $\epsilon=0$ 

$$\hat{y}_{(x)} = y_{(x)}$$

Renombrando el funcional

$$\phi_{(\epsilon)} = J[\hat{y}_{(x)}] \tag{5.11}$$

Lo anterior equivale a

$$\phi_{(\epsilon)} = \int_{x_1}^{x_2} f[\hat{y}_{(x)}, \hat{y}'_{(x)}, x] \, dx$$

Minimizando

$$\frac{d\phi_{(\epsilon)}}{d\epsilon} = 0 \tag{5.12}$$

Derivando usando la regla de la cadena

$$\frac{d\phi_{(\epsilon)}}{d\epsilon} = \int_{x_1}^{x_2} \frac{\partial f}{\partial \hat{y}} \frac{\partial \hat{y}}{\partial \epsilon} + \frac{\partial f}{\partial \hat{y}'} \frac{\partial \hat{y}'}{\partial \epsilon} dx = 0$$
 (5.13)

Derivando  $\hat{y}$  y  $\hat{y}'$ 

$$\frac{\partial \hat{y}_{(x)}}{\partial \epsilon} = \frac{\partial}{\partial \epsilon} (y_{(x)} + \epsilon \eta_{(x)}) = \eta_{(x)}$$
$$\frac{\partial \hat{y}'_{(x)}}{\partial \epsilon} = \frac{\partial}{\partial \epsilon} (y'_{(x)} + \epsilon \eta'_{(x)}) = \eta'_{(x)}$$

Reemplazando

$$\frac{d\phi_{(\epsilon)}}{d\epsilon} = \int_{x_1}^{x_2} \frac{\partial f}{\partial \hat{y}} \eta_{(x)} + \frac{\partial f}{\partial \hat{y}'} \eta'_{(x)} dx = 0$$
 (5.14)

Integrando por partes

$$\int_{x_1}^{x_2} \frac{\partial f}{\partial \hat{y}'} \eta'_{(x)} \, dx$$

Usando la fórmula

$$u = \frac{\partial f}{\partial \hat{y}'} \qquad dv = \eta'_{(x)} dx$$
$$du = \frac{d}{dx} \left(\frac{\partial f}{\partial \hat{y}'}\right) dx \quad v = \eta_{(x)}$$

Reemplazando

$$\int_{x_1}^{x_2} \frac{\partial f}{\partial \hat{y}'} \eta'_{(x)} dx = \left( \frac{\partial f}{\partial \hat{y}'} \eta_{(x)} \right) \Big|_{x_1}^{x_2} - \int_{x_1}^{x_2} \frac{d}{dx} \left( \frac{\partial f}{\partial \hat{y}'} \right) \eta_{(x)} dx \tag{5.15}$$

Reemplazando 5.15 en 5.14

$$\int_{x_1}^{x_2} \frac{\partial f}{\partial \hat{y}} \eta_{(x)} - \frac{d}{dx} \left( \frac{\partial f}{\partial \hat{y}'} \right) \eta_{(x)} dx = 0$$
 (5.16)

Factorizando

$$\int_{x_1}^{x_2} \eta_{(x)} \left[ \frac{\partial f}{\partial \hat{y}} - \frac{d}{dx} \left( \frac{\partial f}{\partial \hat{y}'} \right) \right] dx = 0$$

Lo anterior equivale a

$$\int_{x_1}^{x_2} \eta_{(x)} \left[ \frac{\partial f}{\partial y} - \frac{d}{dx} \left( \frac{\partial f}{\partial y'} \right) \right] dx = 0$$
 (5.17)

Ecuación de Euler-Lagrange

$$\frac{\partial f}{\partial y} - \frac{d}{dx} \left( \frac{\partial f}{\partial y'} \right) = 0 \tag{5.18}$$

sujeto a

$$J[y] = \int_{x_1}^{x_2} f[y_{(x)}, y'_{(x)}, x] dx$$
 (5.19)

## 5.5. El problema de la braquistócrona

La palabra proviene de brachistos-chronos (el más corto-tiempo)



La energía es constante

$$E_p + E_c = k \tag{5.20}$$

Igualando energías en los puntos O y P

$$mgy + 0 = 0 + \frac{1}{2}mv^2$$

Igualando a cero

$$mgy - \frac{1}{2}mv^2 = 0 (5.21)$$

Despejando v

$$v = \sqrt{2gy} \tag{5.22}$$

La velocidad es

$$v = \frac{ds}{dt} \tag{5.23}$$

El diferencial de arco es

$$ds = \sqrt{1 + \left(y'\right)^2} \, dx \tag{5.24}$$

Reemplazando en la velocidad

$$v = \frac{\sqrt{1 + \left(y'\right)^2} \, dx}{dt}$$

Despejando dt y reemplazando valores

$$dt = \frac{\sqrt{1 + (y')^2}}{\sqrt{2gy}} dx \tag{5.25}$$

Después de integrar queda el funcional de tiempo

$$T[y] = \int_0^{x_1} \frac{\sqrt{1 + (y')^2}}{\sqrt{2gy}} dx$$
 (5.26)

La expresión dentro el signo integral puede escribirse como

$$F[y, y'] = \frac{\sqrt{1 + (y')^2}}{\sqrt{2gy}}$$
 (5.27)

#### 5.5.1. Solución 1

Es un caso especial de lagrangiano

$$T[y] = \int_0^{x_1} F[y, y'] dx$$

Cambiando a la notación de Leibniz

$$T[y] = \int_{0}^{x_1} F\left[y, \frac{dy}{dx}\right] dx$$

Cambiando la variable independiente, cambiando límites de integración, usando la inversa de la inversa de  $\frac{dy}{dx}$ , multiplicando y dividiendo por dy

$$T[x] = \int_0^{y_1} F\left[y, \left(\frac{dx}{dy}\right)^{-1}\right] \frac{dx}{dy} \, dy$$

Reordenando y cambiando a la notación de Lagrange

$$T[x] = \int_0^{y_1} x' F[y, (x')^{-1}] dy$$

Usando la notación estándar

$$T[x] = \int_0^{y_1} \bar{F}[x', y] dy$$

La ecuación de Euler-Lagrange se transforma en

$$\frac{\partial \bar{F}}{\partial x} - \frac{d}{dx} \left( \frac{\partial \bar{F}}{\partial x'} \right) = 0$$

El nuevo lagrangiano será

$$\bar{F}[x',y] = x' F[y,(x')^{-1}] = x' \frac{\sqrt{1+(x')^{-2}}}{\sqrt{2gy}} = \frac{\sqrt{1+(x')^2}}{\sqrt{2gy}}$$

Reemplazando valores

$$0 - \frac{d}{dx} \left( \frac{x'}{\sqrt{2gy}\sqrt{1 + (x')^2}} \right) = 0$$

Integrando

$$\frac{x'}{\sqrt{2gy}\sqrt{1+\left(x'\right)^2}} = C_1$$

Elevando al cuadrado

$$\frac{\left(x'\right)^2}{2gy\left[1+\left(x'\right)^2\right]} = C_1$$

Usando un cambio de variable

$$x' = \tan \alpha$$

Reemplazando

$$\frac{\tan^2 \alpha}{2gy(1+\tan^2 \alpha)} = C_1$$

Simplificando

$$\frac{\sin^2 \alpha}{2gy} = C_1$$

Despejando y

$$y = \frac{\sin^2 \alpha}{2gC_1}$$

Diferencial de y

$$dy = \frac{\sin \alpha \cos \alpha}{gC_1} \, d\alpha$$

Reemplazando en x'

$$dx = \tan \alpha \, dy$$
 
$$dx = \tan \alpha \, \frac{\sin \alpha \cos \alpha}{qC_1} \, d\alpha$$

Simplificando

$$dx = \frac{\sin^2 \alpha}{gC_1} \, d\alpha$$

Integrando

$$x = \frac{1}{gC_1} \left( \frac{\alpha}{2} - \frac{\sin 2\alpha}{4} \right) + C_2 = \frac{1}{2gC_1} \left( \alpha - \frac{\sin 2\alpha}{2} \right) + C_2$$

Si x = 0 entonces  $C_2 = 0$ 

$$x = \frac{1}{2gC_1} \left( \alpha - \frac{\sin 2\alpha}{2} \right)$$

Usando un cambio de variable

$$x = k \left( \alpha - \frac{\sin 2\alpha}{2} \right)$$
$$y = k \sin^2 \alpha$$

Usando el cambio de variable  $\theta = 2\alpha$ 

$$x = k \left(\frac{\theta - \sin \theta}{2}\right) = \frac{k}{2} (\theta - \sin \theta) = k (\theta - \sin \theta)$$
$$y = k \sin^2 \left(\frac{\theta}{2}\right) = k \left(\frac{1 - \cos \theta}{2}\right) = \frac{k}{2} (1 - \cos \theta) = k (1 - \cos \theta)$$

### 5.5.2. Solución 2

Usando la identidad de Beltrami, porque  $F_x = 0$ 

$$F - y' \frac{\partial F}{\partial y'} = C \tag{5.28}$$

Reemplazando

$$\frac{\sqrt{1 + (y')^2}}{\sqrt{2gy}} - y' \frac{y'}{\sqrt{2gy}\sqrt{1 + (y')^2}} = C$$

Simplificando

$$\frac{1}{\sqrt{2gy}\sqrt{1+\left(y'\right)^2}} = C$$

Elevando al cuadrado y reordenando

$$\left[1 + \left(y'\right)^2\right]y = \frac{1}{2gC}$$

Realizando un cambio de variable

$$\left[1 + \left(y'\right)^2\right]y = k$$

# Capítulo 6

# Métodos variacionales

## 6.1. Método de Rayleigh-Ritz



$$\pi(\phi) = \int_{x_1}^{x_2} f[\phi, \phi', \phi'', \dots, x] dx$$
 (6.1)

 $\phi(x)$  es la función de desplazamiento que se debe determinar de manera que minimice el funcional  $\pi(\phi)$ , pero además debe satisfacer las condiciones de borde. Para este fin se debe ensayar una serie convergente de aproximaciones  $\phi_0, \phi_1, \phi_2, \dots, \phi_n$ , hacia la solución del problema de la siguiente forma

$$\phi_n(x) = \alpha_0 g_0(x) + \alpha_1 g_1(x) + \ldots + \alpha_n g_n(x)$$
(6.2)

Todos los valore de  $\alpha_i$  son constantes indeterminadas y las funciones  $g_i(x)$  son funciones que satisfacen las condiciones de borde del problema.

Para verificar la convergencia de la solución se utiliza la teoría de mínimos cuadrados de la siguiente forma

$$\lim_{n \to \infty} \int_{x_1}^{x_2} \left(\phi - \phi_n\right)^2 dx \tag{6.3}$$

La ecuación 6.2 puede escribirse como

$$\phi_n(x) = \phi_{n-1}(x) + \alpha_n g_n(x) \tag{6.4}$$

Reemplazando 6.4 en 6.1

$$\pi(\phi_n) = \int_{x_1}^{x_2} f[\phi, \phi', \phi'', \dots, x] dx$$
 (6.5)

Diferencial de la función

$$d\pi(\phi_n) = 0 \tag{6.6}$$

Mínimo de la función

$$\frac{\partial \pi(\phi_n)}{\partial \alpha_i} = 0 \tag{6.7}$$

## 6.2. Fórmulas recurrentes

### 6.2.1. Integración por partes

Diferencial de un producto

$$d(uv) = duv + u\,dv$$

Integrando

$$uv = \int v \, du + \int u \, dv$$

Despejando

$$\int u \, dv = uv - \int v \, du \tag{6.8}$$

#### 6.2.2. Teorema de Gauss

$$\int_{\Omega} \frac{\partial \phi}{\partial x_i} d\Omega = \int_{\Gamma} \phi \, n_i \, d\Gamma \tag{6.9}$$

Donde  $\phi$  es una función escalar,  $x_i$  es un punto y  $n_i$  la normal.

Si  $\phi = ab$ 

Para un volumen

$$\iiint\limits_{V} a \frac{\partial b}{\partial x_{i}} dV = \int\limits_{A} ab \, n_{i} \, dA - \iiint\limits_{V} b \frac{\partial a}{\partial x_{i}} \, dV \tag{6.10}$$

Para una superficie

$$\iint_{A} a \frac{\partial b}{\partial x_{i}} dA = \int_{L} ab \, n_{i} \, dx - \iint_{A} b \frac{\partial a}{\partial x_{i}} \, dA \tag{6.11}$$

Para una línea

$$\int_{x_1}^{x_2} a \frac{\partial b}{\partial x_i} dx = (ab) \Big|_{x_1}^{x_2} - \int_{x_1}^{x_2} b \frac{\partial a}{\partial x_i} dx$$

$$(6.12)$$

# 6.3. Ejemplos

1. Aplicando el método de integración por partes hallar

$$\int x^2 \sin x \, dx$$

Identificando variables en la fórmula

$$u = x^2$$
  $dv = \sin x \, dx$   
 $du = 2x \, dx$   $v = -\cos x$ 

Reemplazando

6.3. EJEMPLOS 45

$$\int x^2 \sin x \, dx = -x^2 \cos x + 2 \int x \cos x \, dx$$

Volviendo a integrar por partes e identificando variables en la fórmula

$$u = x$$
  $dv = \cos x dx$   
 $du = dx$   $v = \sin x$ 

Reemplazando

$$\int x^2 \sin x \, dx = -x^2 \cos x + 2x \sin x - 2 \int \sin x \, dx$$

Integrando

$$\int x^2 \sin x \, dx = -x^2 \cos x + 2x \sin x + 2 \cos x + c$$

2. Aplicando el método de integración por partes hallar

$$\int w \frac{dv}{dx} \, dx$$

Identificando variables en la fórmula

$$r = w$$
  $dt = \frac{dv}{dx} dx$   
 $dr = \frac{dw}{dx} dx$   $t = v$ 

Reemplazando

$$\int w \frac{dv}{dx} \, dx = wv - \int v \frac{dw}{dx} \, dx + c$$

3. Aplicando el método de integración por partes hallar

$$\int w \frac{d^2u}{dx^2} \, dx$$

Identificando variables en la fórmula

$$r = w dt = \frac{d^2u}{dx^2} dx$$
$$dr = \frac{dw}{dx} dx t = \frac{du}{dx}$$

Reemplazando

$$\int w \frac{d^2u}{dx^2} dx = w \frac{du}{dx} - \int \frac{du}{dx} \frac{dw}{dx} dx + c$$

4. Aplicando el método de integración por partes hallar

$$\int v \frac{d^4w}{dx^4} \, dx$$

Identificando variables en la fórmula

$$r = v dt = \frac{d^4 w}{dx^4} dx$$
$$dr = \frac{dv}{dx} dx t = \frac{d^3 w}{dx^3}$$

Reemplazando

$$\int v \frac{d^4 w}{dx^4} dx = v \frac{d^3 w}{dx^3} - \int \frac{d^3 w}{dx^3} \frac{dv}{dx} dx$$

Volviendo a integrar por partes e identificando variables en la fórmula

$$r = \frac{dv}{dx} \qquad dt = \frac{d^3w}{dx^3} dx$$
$$dr = \frac{d^2v}{dx^2} dx \quad t = \frac{d^2w}{dx^2}$$

Reemplazando

$$\int v \frac{d^4 w}{dx^4} \, dx = v \frac{d^3 w}{dx^3} - \left( \frac{dv}{dx} \frac{d^2 w}{dx^2} - \int \frac{d^2 w}{dx^2} \frac{d^2 v}{dx^2} \, dx \right)$$

Simplificando

$$\int v \frac{d^4 w}{dx^4} \, dx = v \frac{d^3 w}{dx^3} - \frac{dv}{dx} \frac{d^2 w}{dx^2} + \int \frac{d^2 w}{dx^2} \frac{d^2 v}{dx^2} \, dx + c$$

5. Resolver la estructura con  $E,\,A$  constantes por el método de Ritz



Funcional de energía interna de deformación

$$\pi = \iiint\limits_{V} \frac{1}{2} \, \sigma^{\mathrm{T}} \varepsilon \, dV - \iiint\limits_{V} u^{\mathrm{T}} f_{V} \, dV - \iint\limits_{\Omega} u^{\mathrm{T}} f_{\Omega} \, d\Omega - \sum_{i=1}^{n} u_{i} P_{i}$$

Deformación de la barra

47

$$\delta = \frac{NL}{EA}$$

Despejando N

$$N = \frac{EA}{L}\delta$$

Energía deformación

$$U_i = \frac{1}{2}N\delta$$

Reemplazando N en  $U_i$ 

$$U_i = \frac{1}{2} \frac{EA}{L} \delta^2$$

La deformación unitaria es

$$\varepsilon_x = \frac{\delta}{L}$$

Despejando  $\delta$ 

$$\delta = L \, \varepsilon_x$$

Reemplazando  $\delta$  en  $U_i$ 

$$U_i = \frac{1}{2} EAL \,\varepsilon_x^2$$

Reordenando

$$U_i = \frac{1}{2} E \,\varepsilon_x^2 V$$

Para condiciones variables

$$U_i = \int \frac{1}{2} E \,\varepsilon_x^2 \,dV$$

La energía interna es igual al trabajo externo

$$\pi = \int \frac{1}{2} E \,\varepsilon_x^2 \,dV = -Nu_1 + Nu_2$$

Factorizando N

$$\pi = \int \frac{1}{2} E \,\varepsilon_x^2 \,dV = N(u_2 - u_1)$$

Reescribiendo dV

$$\pi = \int_0^L \frac{1}{2} E \varepsilon_x^2 \iint_A dA dx = N(u_2 - u_1)$$

El área es constante

$$\pi = \int_0^L \frac{1}{2} EA \,\varepsilon_x^2 \, dx - N(u_2 - u_1)$$

Campo de desplazamientos

$$u \approx \phi(x) = \alpha_0 g_0(x) + \alpha_1 g_1(x) + \ldots + \alpha_n g_n(x)$$

Para este ejemplo

$$\phi(x) = \alpha_0 g_0(x) + \alpha_1 g_1(x)$$

Funciones test o trial

$$g_0(x) = x^0$$
  $g_1(x) = x^1$ 

Reemplazando

$$u = \alpha_0 + \alpha_1 x$$

Reemplazando u(0) = 0

$$\alpha_0 + \alpha_1(0) = 0$$

Simplificando

$$\alpha_0 = 0$$

La aproximación del campo de desplazamientos será

$$u = \alpha_1 x$$

La deformación unitaria es

$$\varepsilon_x = \frac{\partial u}{\partial x} = \alpha_1$$

La normal es

$$N = N$$
  $0 \le x \le L$ 

Reemplazando en el funcional

$$\pi = \int_0^L \frac{1}{2} EA \varepsilon_x^2 dx - N(u_2 - u_1)$$
$$= \int_0^L \frac{1}{2} EA \varepsilon_x^2 dx - N(u_2 - 0)$$
$$= \frac{1}{2} EA \alpha_1^2 \int_0^L dx - N(\alpha_1 L)$$

Integrando

6.3. EJEMPLOS 49

$$\pi = \frac{1}{2} EAL \alpha_1^2 - NL \alpha_1$$

Minimizando el funcional

$$\frac{d\pi}{d\alpha_1} = EAL\,\alpha_1 - NL = 0$$

Despejando  $\alpha_1$ 

$$\alpha_1 = \frac{N}{EA}$$

Reemplazando en u

$$u = \frac{N}{EA}x$$

6. Resolver la estructura con  $E,\,A$  constantes por el método de Ritz



Campo de desplazamientos

$$\phi(x) = \alpha_0 g_0(x) + \alpha_1 g_1(x) + \alpha_2 g_2(x)^2$$

Funciones test o trial

$$g_0(x) = x^0$$
  $g_1(x) = x^1$   
 $g_2(x) = x^2$ 

Reemplazando

$$u = \alpha_0 + \alpha_1 x + \alpha_2 x^2$$

Reemplazando u(0) = 0 y u(2) = 0

$$\alpha_0 + \alpha_1(0) + \alpha_2(0)^2 = 0$$
  
 $\alpha_0 + \alpha_1(2) + \alpha_2(2)^2 = 0$ 

Simplificando

$$\alpha_0 = 0$$
$$\alpha_1 + 2\alpha_2 = 0$$

Las ecuaciones anteriores pueden escribirse como

$$\alpha_0 = 0$$

$$\alpha_1 = -2 \,\alpha_2$$

La aproximación del campo de desplazamientos será

$$u = -2\alpha_2 x + \alpha_2 x^2$$

La deformación unitaria es

$$\varepsilon_x = \frac{\partial u}{\partial x} = -2\,\alpha_2 + 2\,\alpha_2 x$$

La normal es

$$N=N$$
  $0 \leqslant x \leqslant 1$   $N=N-2$   $1 \leqslant x \leqslant 2$ 

Reemplazando en el funcional

$$\pi = \int_{0}^{1} \frac{1}{2} EA \varepsilon_{x}^{2} dx - N(u_{2} - u_{1}) + \int_{1}^{2} \frac{1}{2} EA \varepsilon_{x}^{2} dx - (N - 2)(u_{3} - u_{2})$$

$$= \int_{0}^{1} \frac{1}{2} EA \varepsilon_{x}^{2} dx - N(u_{2} - 0) + \int_{1}^{2} \frac{1}{2} EA \varepsilon_{x}^{2} dx - (N - 2)(0 - u_{2})$$

$$= \int_{0}^{1} \frac{1}{2} EA(-2\alpha_{2} + 2\alpha_{2}x)^{2} dx - N(-2\alpha_{2} + \alpha_{2}) + \int_{1}^{2} \frac{1}{2} EA(-2\alpha_{2} + 2\alpha_{2}x)^{2} dx - (N - 2)(2\alpha_{2} - \alpha_{2})$$

$$= 2 EA \alpha_{2}^{2} \int_{0}^{2} 1 - x + x^{2} dx + 2\alpha_{2}$$

Integrando

$$\pi = \frac{10}{3} EA \alpha_2^2 + 2 \alpha_2$$

Minimizando el funcional

$$\frac{d\pi}{d\alpha_2} = \frac{20}{3} EA \alpha_2 + 2 = 0$$

Despejando  $\alpha_2$ 

$$\alpha_2 = -\frac{3}{10 \, EA}$$

Reemplazando en u

$$u = \frac{3}{5EA}x - \frac{3}{10EA}x^2$$

## 6.4. Método variacional de Galerkin

Puede ser planteado en la forma débil (integrales)

$$\iiint_{V} \frac{1}{2} \sigma^{\mathrm{T}} \varepsilon \, dV - \iiint_{V} u^{\mathrm{T}} f_{V} \, dV - \iint_{\Omega} u^{\mathrm{T}} f_{\Omega} \, d\Omega - \sum_{i=1}^{n} u_{i} P_{i}$$
 (6.13)

o en la forma fuerte (derivadas)

$$Lu = P (6.14)$$

L es un operador diferencial lineal, por ejemplo

$$\frac{d}{dx}\left(EA\frac{du}{dx}\right) = q$$

el operador diferencial será

$$L = \frac{d}{dx} \left( EA \frac{d}{dx} \right) \tag{6.15}$$

El campo de desplazamientos u, es aproximado con  $\tilde{u}$ 

$$u \approx \tilde{u} = \sum_{i=1}^{n} Q_i G_i \tag{6.16}$$

Funciones de peso

$$w_i = \sum_{i=1}^n \phi_i G_i \tag{6.17}$$

La función residual (la función error se usa en probabilidad y estadística) es

$$R = L\tilde{u} - P \tag{6.18}$$

Para minimizar el error introducido se multiplica la función residual por otra función de ponderación o peso

$$\int_{V} w_i \left( L\tilde{u} - P \right) dV = 0 \tag{6.19}$$



Reemplazando en la forma débil

$$\iiint\limits_{V} \frac{1}{2} \, \sigma^{\mathrm{T}} \varepsilon(\phi) \, dV - \iiint\limits_{V} \phi^{\mathrm{T}} f_{V} \, dV - \iint\limits_{\Omega} \phi^{\mathrm{T}} f_{\Omega} \, d\Omega - \sum_{i=1}^{n} \phi_{i} P_{i}$$

Reemplazando en la forma fuerte

$$\int\limits_{V} \phi \left( L\tilde{u} - P \right) dV = 0$$

## 6.5. Ejemplo

1. Resolver la estructura con E, A, I constantes por el método de Galerkin



#### Campo de desplazamientos

$$v = \alpha_0 + \alpha_1 x + \alpha_2 x^2 + \alpha_3 x^3$$

Funciones de ponderación

$$w = \phi$$

#### Ecuación diferencial de la viga

$$EI\frac{d^4v}{dx^4} - q(x) = 0$$

Aplicando Galerkin

$$\int_{0}^{L} \phi EI \frac{d^{4}v}{dx^{4}} dx - \int_{0}^{L} \phi q(x) dx = 0$$

Usando el teorema de Gauss

$$\int_{0}^{L} \phi EI \frac{d^{4}v}{dx^{4}} dx - \int_{0}^{L} \phi q(x) dx = \left( \phi EI \frac{d^{3}v}{dx^{3}} - \frac{d\phi}{dx} EI \frac{d^{2}v}{dx^{2}} \right) \Big|_{0}^{L} + \int_{0}^{L} \frac{d^{2}\phi}{dx^{2}} EI \frac{d^{2}v}{dx^{2}} dx - \int_{0}^{L} \phi q(x) dx = 0$$

Cortante y momento

$$V = EI \frac{d^3v}{dx^3}$$
$$M = EI \frac{d^2v}{dx^2}$$

Reemplazando

$$\left(\phi V - \frac{d\phi}{dx} M\right) \Big|_{0}^{L} + EI \int_{0}^{L} \frac{d^{2}\phi}{dx^{2}} \frac{d^{2}v}{dx^{2}} dx - \int_{0}^{L} \phi q(x) dx = 0$$

Reemplazando límites

$$\left(\phi(L)\,V(L) - \frac{d\phi(L)}{dx}\,M(L)\right) - \left(\phi(0)\,V(0) - \frac{d\phi(0)}{dx}\,M(0)\right) + EI\int_0^L \frac{d^2\phi}{dx^2}\,\frac{d^2v}{dx^2}\,dx - \int_0^L \phi\,q(x)\,dx = 0$$

6.5. EJEMPLO 53

Las condiciones de contorno son

$$v(0) = 0 \quad v(L) = 0$$

$$\theta(0) = 0 \quad \theta(L) = 0$$