

Apuntes de clase
Introducción a elementos finitos

Docente: MSc. Ing. Camacho
Alumno: ClaudioVZ

25 de julio de 2016

Índice general

1. Introducción al método de elementos finitos	5
2. Métodos directos	7
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. Isotropía 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	29
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
5. 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
5.5.2. Solución 2	41

6. Métodos variacionales	43
6.1. Método de Rayleigh-Ritz	43
6.2. Fórmulas recurrentes	44
6.2.1. Integración por partes	44
6.2.2. Teorema de Gauss	44
6.3. Ejemplos	44
6.4. Método variacional de Galerkin	51
6.5. Ejemplo	52
7. Método de balance de energía	55
7.1. Introducción	55
7.2. Elemento armadura	55
7.3. Elemento viga a flexión	57
7.4. Elemento pórtico	60

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

$$U_i = \int \frac{N^2}{2EA} dx \quad (2.1)$$

2.1.2. Energía de deformación interna por torsión

$$U_i = \int \frac{M_t^2}{2GI_p} dx \quad (2.2)$$

2.1.3. Energía de deformación interna por flexión

$$U_i = \int \frac{M^2}{2EI} dx \quad (2.3)$$

2.1.4. Energía de deformación interna por cortante debido a flexión

$$U_i = \int k \frac{V^2}{2GA} dx \quad (2.4)$$

2.1.5. Energía de deformación interna total

Por el principio de superposición

$$U_i = \int \frac{1}{2} \sigma^T \varepsilon_x dx = \int \frac{N^2}{2EA} dx + \int \frac{M_t^2}{2GI_p} dx + \int \frac{M^2}{2EI} dx + \int k \frac{V^2}{2GA} dx \quad (2.5)$$

2.2. Teorema de Castigliano

Primer teorema de Castigliano

$$\frac{\partial U_i}{\partial \delta_i} = P_i \quad (2.6)$$

Segundo teorema de Castigliano

$$\frac{\partial U_i}{\partial P_i} = \delta_i \quad (2.7)$$

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

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

Derivando el momento respecto a las cargas

$$\begin{aligned}\frac{\partial M}{\partial V_A} &= x \\ \frac{\partial M}{\partial M_A} &= -1\end{aligned}$$

Reemplazando

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

Los desplazamientos son cero en A

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

Integrando

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

Formando el sistema de ecuaciones

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

Resolviendo

$$\begin{aligned}V_A &= \frac{q}{2} L \\ M_A &= \frac{q}{12} L^2\end{aligned}$$

Por simetría las reacciones son iguales

$$\begin{aligned}V_A &= \frac{q}{2} L & V_B &= \frac{q}{2} L \\ M_A &= \frac{q}{12} L^2 & M_B &= \frac{q}{12} L^2\end{aligned}$$

2.3. Matriz de rigidez

2.3.1. Elemento unidimensional



Carga axial

Nodo ①

Energía de deformación

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

Normal en el nodo ①

$$N = -N_{ix}$$

Desplazamiento en el nodo ①

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

Derivando la normal respecto a la carga

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

Reemplazando

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

Integrando

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

Despejando N_{ix}

$$N_{ix} = \frac{EA}{L} \delta_{ix} \quad (2.8)$$

Por equilibrio

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

Reemplazando

$$N_{jx} = -\frac{EA}{L} \delta_{ix} \quad (2.9)$$

Nodo ②

Energía de deformación

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

Normal en el nodo ①

$$N = N_{jx}$$

Desplazamiento en el nodo ①

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

Derivando la normal respecto a la carga

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

Reemplazando

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

Integrando

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

Despejando N_{jx}

$$N_{jx} = \frac{EA}{L} \delta_{jx} \quad (2.10)$$

Por equilibrio

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

Reemplazando

$$N_{ix} = -\frac{EA}{L} \delta_{jx} \quad (2.11)$$

Flexión

Nodo ①

Energía de deformación

$$\int_0^L \frac{M^2}{2EI} dx$$

Momento en el nodo ①

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

Desplazamiento en el nodo ①

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

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

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

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

Resolviendo

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

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

Por equilibrio

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

Reemplazando

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

Momento en el nodo (j) cuando $x = L$

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

Reemplazando

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

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)

$$\frac{\partial U_i}{\partial V_{jy}} = \int_0^L \frac{M}{EI} \left(\frac{\partial M}{\partial V_{jy}} \right) dx = \delta_{jy}$$

$$\frac{\partial U_i}{\partial M_{jz}} = \int_0^L \frac{M}{EI} \left(\frac{\partial M}{\partial M_{jz}} \right) dx = \theta_{jz}$$

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

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

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

Por equilibrio

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

Reemplazando

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

Momento en el nodo ① cuando $x = L$

$$M_{iz} = -M_{jz} - V_{jy}L$$

Reemplazando

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

Superponiendo los diagramas de esfuerzos

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

En forma matricial

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

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

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

Tensiones en función de las deformaciones

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

En forma matricial

$$\begin{bmatrix} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \sigma_{zz} \\ \tau_{xy} \\ \tau_{yz} \\ \tau_{zx} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{E(1-\nu)}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & 0 & 0 & 0 \\ \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E(1-\nu)}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & 0 & 0 & 0 \\ \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E\nu}{(1-2\nu)(1+\nu)} & \frac{E(1-\nu)}{(1-2\nu)(1+\nu)} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & G & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & G & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & G \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{yy} \\ \varepsilon_{zz} \\ \gamma_{xy} \\ \gamma_{yz} \\ \gamma_{zx} \end{bmatrix} \quad (2.22)$$

Tensor de deformaciones

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

Deformación en función de las tensiones

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

En forma matricial

$$\begin{bmatrix} \varepsilon_{xx} \\ \varepsilon_{yy} \\ \varepsilon_{zz} \\ \gamma_{xy} \\ \gamma_{yz} \\ \gamma_{zx} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{1}{E} & -\frac{\nu}{E} & -\frac{\nu}{E} & 0 & 0 & 0 \\ -\frac{\nu}{E} & \frac{1}{E} & -\frac{\nu}{E} & 0 & 0 & 0 \\ -\frac{\nu}{E} & -\frac{\nu}{E} & \frac{1}{E} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & \frac{1}{G} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{1}{G} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{1}{G} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \sigma_{xx} \\ \sigma_{yy} \\ \sigma_{zz} \\ \tau_{xy} \\ \tau_{yz} \\ \tau_{zx} \end{bmatrix} \quad (2.24)$$

2.3.3. Ley generalizada de Hooke en 2D

Tensión plana

Tensor de tensiones

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

Tensiones en función de las deformaciones

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

En forma matricial

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

Tensor de deformaciones

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

Deformación en función de las tensiones

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

En forma matricial

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

Deformación plana

Tensor de deformaciones

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

Deformación en función de las tensiones

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

En forma matricial

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

Tensor de tensiones

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

Tensiones en función de las deformaciones

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

En forma matricial

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

Deformaciones unitarias

$$\varepsilon_{xx} = \frac{\partial u}{\partial x} \quad (2.33)$$

$$\varepsilon_{yy} = \frac{\partial v}{\partial y} \quad (2.34)$$

$$\gamma_{xy} = \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} \quad (2.35)$$

Espesor para ser considerado como placa delgada

$$t \leq \frac{L_{\min}}{10} \quad (2.36)$$

2.3.4. Elemento bidimensional



Campo de desplazamientos

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

Funciones de aproximación

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

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



Reemplazando coordenadas nodales

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

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

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

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

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

$$v_3 = \alpha_4 + \alpha_5 x_3 + \alpha_6 y_3$$

Para α_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

$$a_1 = y_3 x_2 - y_2 x_3 \quad (2.40)$$

$$a_2 = y_1 x_3 - y_3 x_1 \quad (2.41)$$

$$a_3 = y_1 x_2 - y_2 x_1 \quad (2.42)$$

Reemplazando

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

Para α_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

$$b_1 = y_2 - y_3 \quad (2.44)$$

$$b_2 = y_3 - y_1 \quad (2.45)$$

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

Reemplazando

$$\alpha_2 = \frac{1}{2A}(b_1u_1 + b_2u_2 + b_3u_3) \quad (2.47)$$

Para α_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

$$c_1 = x_3 - x_2 \quad (2.48)$$

$$c_2 = x_1 - x_3 \quad (2.49)$$

$$c_3 = x_2 - x_1 \quad (2.50)$$

Reemplazando

$$\alpha_3 = \frac{1}{2A}(c_1u_1 + c_2u_2 + c_3u_3) \quad (2.51)$$

Para v las soluciones son iguales

$$\alpha_4 = \frac{1}{2A}(a_1v_1 + a_2v_2 + a_3v_3) \quad (2.52)$$

$$\alpha_5 = \frac{1}{2A}(b_1v_1 + b_2v_2 + b_3v_3) \quad (2.53)$$

$$\alpha_6 = \frac{1}{2A}(c_1v_1 + c_2v_2 + c_3v_3) \quad (2.54)$$

Funciones de aproximación del campo de desplazamientos

$$u = \frac{1}{2A}[(a_1u_1 + a_2u_2 + a_3u_3) + (b_1u_1 + b_2u_2 + b_3u_3)x + (c_1u_1 + c_2u_2 + c_3u_3)y] \quad (2.55)$$

$$v = \frac{1}{2A}[(a_1v_1 + a_2v_2 + a_3v_3) + (b_1v_1 + b_2v_2 + b_3v_3)x + (c_1v_1 + c_2v_2 + c_3v_3)y] \quad (2.56)$$

Deformaciones

$$\begin{aligned} \frac{\partial u}{\partial x} &= \frac{1}{2A}(b_1u_1 + b_2u_2 + b_3u_3) \\ \frac{\partial v}{\partial y} &= \frac{1}{2A}(c_1v_1 + c_2v_2 + c_3v_3) \\ \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} &= \frac{1}{2A}(c_1u_1 + c_2u_2 + c_3u_3 + b_1v_1 + b_2v_2 + b_3v_3) \end{aligned}$$

En forma matricial

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

Reemplazando en la 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

$$\boldsymbol{\sigma} = \boldsymbol{C} \boldsymbol{B} \boldsymbol{d}$$

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

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

Reordenando a la forma estándar

$$y = \frac{x - x_2}{x_1 - x_2} y_1 + \frac{x - x_1}{x_2 - x_1} y_2 \quad (3.2)$$

Puede escribirse como

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



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

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

3.3. Funciones de interpolación de una variable

Polinomio

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

Número de términos

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

3.4. Funciones de interpolación de dos variables

Polinomio

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

Número de términos

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

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

$$\begin{array}{ccccccc} & & & & 1 & & & & \\ & & & & x & & y & & \\ & & x^2 & & xy & & y^2 & & \\ & x^3 & & x^2y & & xy^2 & & y^3 & \\ x^4 & & x^3y & & x^2y^2 & & xy^3 & & y^4 \end{array}$$

3.5. Coordenadas generalizadas

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

$$\phi(x) = \alpha_0 + \alpha_1 x + \alpha_2 x^2 \quad (3.6)$$

3.6. Isotropía 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 isotropía geométrica, isotropía espacial o invarianza es decir, dichas funciones son invariantes 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 isotropía geométrica:

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

Ejemplo

$$\begin{array}{ccccccc}
 & & & & 1 & & \\
 & & & x & & y & \\
 & x^2 & & xy & & y^2 & \\
 x^3 & & x^2y & & xy^2 & & y^3
 \end{array}$$

$$\phi(x) = \alpha_0 + \alpha_1x + \alpha_2y + \alpha_3x^2 + \alpha_4xy + \alpha_5y^2 + \alpha_6x^3 + \alpha_7x^2y + \alpha_8xy^2 + \alpha_9y^3 \quad (3.7)$$

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

Ejemplo

$$\begin{array}{ccccccc}
 & & & & 1 & & \\
 & & & x & & y & \\
 & x^2 & & xy & & y^2 & \\
 x^3 & & & & & & y^3
 \end{array}$$

$$\phi(x) = \alpha_0 + \alpha_1x + \alpha_2y + \alpha_3x^2 + \alpha_4xy + \alpha_5y^2 + \alpha_6x^3 + \alpha_7y^3 \quad (3.8)$$

Ejemplo

$$\begin{array}{ccccccc}
 & & & & 1 & & \\
 & & x & & y & & \\
 x^2 & & xy & & y^2 & & \\
 & x^2y & & xy^2 & & &
 \end{array}$$

$$\phi(x) = \alpha_0 + \alpha_1x + \alpha_2y + \alpha_3x^2 + \alpha_4xy + \alpha_5y^2 + \alpha_6x^2y + \alpha_7xy^2 \quad (3.9)$$

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 (ξ, η) .

3.8. Polinomios de Lagrange

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

3.8.1. Elementos unidimensionales

Dos nodos



Coordenadas nodales

$$\textcircled{1} = r_1 = -1 \quad \textcircled{2} = r_2 = 1$$

Polinomios

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

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

Tres nodos



Coordenadas nodales

$$\textcircled{1} = r_1 = -1 \quad \textcircled{2} = r_2 = 0$$

$$\textcircled{3} = r_3 = 1$$

Polinomios

$$N_1 = \frac{r - r_2}{r_1 - r_2} \cdot \frac{r - r_3}{r_1 - r_3} = \frac{r - 0}{-1 - 0} \cdot \frac{r - 1}{-1 - 1} = \frac{1}{2}r(r - 1) \quad (3.13)$$

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

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

Cuatro nodos

Coordenadas nodales

$$\begin{aligned} \textcircled{1} = r_1 = -1 & \quad \textcircled{2} = r_2 = -\frac{1}{3} \\ \textcircled{3} = r_3 = \frac{1}{3} & \quad \textcircled{4} = r_4 = 1 \end{aligned}$$

Polinomios

$$N_1 = \frac{r - r_2}{r_1 - r_2} \cdot \frac{r - r_3}{r_1 - r_3} \cdot \frac{r - r_4}{r_1 - r_4} \quad (3.16)$$

$$N_2 = \frac{r - r_1}{r_2 - r_1} \cdot \frac{r - r_3}{r_2 - r_3} \cdot \frac{r - r_4}{r_2 - r_4} \quad (3.17)$$

$$N_3 = \frac{r - r_2}{r_3 - r_2} \cdot \frac{r - r_1}{r_3 - r_1} \cdot \frac{r - r_4}{r_3 - r_4} \quad (3.18)$$

$$N_4 = \frac{r - r_3}{r_4 - r_3} \cdot \frac{r - r_2}{r_4 - r_2} \cdot \frac{r - r_1}{r_4 - r_1} \quad (3.19)$$

3.8.2. Elementos bidimensionales cuadrangulares**Cuatro nodos**

Coordenadas nodales

$$\begin{aligned} \textcircled{1} = [r_1, s_1] = [-1, -1] & \quad \textcircled{2} = [r_2, s_2] = [1, -1] \\ \textcircled{3} = [r_3, s_3] = [1, 1] & \quad \textcircled{4} = [r_4, s_4] = [-1, 1] \end{aligned}$$

Polinomios

$$N_1 = \frac{r - r_2}{r_1 - r_2} \cdot \frac{s - s_4}{s_1 - s_4} \quad (3.20)$$

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

$$N_3 = \frac{r - r_4}{r_3 - r_4} \cdot \frac{s - s_2}{s_3 - s_2} \quad (3.22)$$

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

3.8.3. Elementos bidimensionales triangulares

Polinomio de Lagrange

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

Multiplicación de tres polinomios de Lagrange

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

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

$$N_1(r, s, t) = r \cdot 1 \cdot 1 = r \quad (3.26)$$

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

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

Reemplazando

$$N_2(r, s, t) = 1 \cdot s \cdot 1 = s \quad (3.27)$$

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

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

Reemplazando

$$N_3(r, s, t) = 1 \cdot 1 \cdot t = t \quad (3.28)$$

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

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

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

$$\int_a^b f(r) dr \approx \sum_{i=1}^n w_i f(r_i) + R \quad (4.2)$$

Polinomio de aproximación

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

Pesos

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

Puntos de muestreo con límites generalizados

$$r'_i = \frac{a+b}{2} + \frac{b-a}{2} r_i \quad (4.5)$$

Pesos con límites generalizados

$$w'_i = \frac{b-a}{2} w_i \quad (4.6)$$

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

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

Integrando

$$2a_0 = w_1 (a_0 + a_1 r_1)$$

Factorizando constantes e igualando a cero

$$a_0 (2 - w_1) - a_1 r_1 w_1 = 0$$

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

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

Reemplazando

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

Integrando

$$2a_0 + \frac{2}{3}a_1 = w_1 (a_0 + a_1 r + a_2 r_1^2) + w_2 (a_0 + a_1 r + a_2 r_2^2)$$

Factorizando constantes e igualando a cero

$$a_0 (w_1 + w_2 - 2) + a_1 (w_1 r_1 + w_2 r_2) + a_2 (w_1 r_1^2 + w_2 r_2^2) = 0$$

Las constantes no son cero

$$\begin{aligned} w_1 + w_2 &= 2 \\ w_1 r_1 + w_2 r_2 &= 0 \\ w_1 r_1^2 + w_2 r_2^2 &= 0 \end{aligned}$$

Resolviendo

$$\begin{aligned} r_1 &= -\sqrt{\frac{1}{3}} \\ r_2 &= \sqrt{\frac{1}{3}} \\ w_1 &= 1 \\ w_2 &= 1 \end{aligned}$$

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

Número de términos

$$k = 2 - 1 = 1$$

Calculando r_i

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

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

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

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

Formando el sistema de ecuaciones

$$r_1r_2 = -\frac{1}{3}$$

$$r_1 + r_2 = 0$$

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

$$I = w'_1 f(r'_1) + w'_2 f(r'_2)$$

Puntos de muestreo

$$\begin{aligned} r'_1 &= \frac{a+b}{2} + \frac{b-a}{2} r_1 = \frac{0+3}{2} + \frac{3-0}{2} (1) = 3 \\ r'_2 &= \frac{a+b}{2} + \frac{b-a}{2} r_2 = \frac{0+3}{2} + \frac{3-0}{2} (1) = 3 \end{aligned}$$

Pesos

$$\begin{aligned} w'_1 &= \frac{b-a}{2} w_1 = \frac{3-0}{2} \left(-\sqrt{\frac{1}{3}} \right) = -0.57735 \\ w'_2 &= \frac{b-a}{2} w_2 = \frac{3-0}{2} \left(\sqrt{\frac{1}{3}} \right) = 0.57735 \end{aligned}$$

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.

$$J[f] \Rightarrow \mathbb{R} \quad (5.1)$$



El diferencial de curva es

$$ds = \sqrt{dx^2 + dy^2} \quad (5.2)$$

Reescribiendo la ecuación anterior

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

Usando la notación de Lagrange

$$ds = \sqrt{1 + (y')^2} dx \quad (5.4)$$

Funcional

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

5.3. Funcional genérico

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

Para el ejemplo anterior

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

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



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

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

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

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

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

Simplificando

$$J[\hat{y}_{(x)}] = F[Y_{(x_2)} - Y_{(x_1)} + \epsilon(\mu_{(x_2)} - \mu_{(x_1)}), y_{(x_2)} - y_{(x_1)}, x] dx \quad (5.10)$$

Si $\epsilon = 0$

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

Renombrando el funcional

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

Lo anterior equivale a

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

Minimizando

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

Derivando usando la regla de la cadena

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

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

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

Reemplazando

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

Integrando por partes

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

Usando la fórmula

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

Reemplazando

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

Reemplazando 5.15 en 5.14

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

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

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

Ecuación de Euler-Lagrange

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

sujeto a

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

5.5. El problema de la braquistócrona

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



La energía es constante

$$E_p + E_c = k \quad (5.20)$$

Igualando energías en los puntos O y P

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

Igualando a cero

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

Despejando v

$$v = \sqrt{2gy} \quad (5.22)$$

La velocidad es

$$v = \frac{ds}{dt} \quad (5.23)$$

El diferencial de arco es

$$ds = \sqrt{1 + (y')^2} dx \quad (5.24)$$

Reemplazando en la velocidad

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

Despejando dt y reemplazando valores

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

Después de integrar queda el funcional de tiempo

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

La expresión dentro el signo integral puede escribirse como

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

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

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

Elevando al cuadrado

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

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'

$$\begin{aligned} dx &= \tan \alpha dy \\ dx &= \tan \alpha \frac{\sin \alpha \cos \alpha}{gC_1} d\alpha \end{aligned}$$

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 $F_x = 0$

$$F - y' \frac{\partial F}{\partial y'} = C \quad (5.28)$$

Reemplazando

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

Simplificando

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

Elevando al cuadrado y reordenando

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

Realizando un cambio de variable

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

Capítulo 6

Métodos variacionales

6.1. Método de Rayleigh-Ritz



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

$\phi(x)$ 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

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

Todos los valores de α_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

$$\lim_{n \rightarrow \infty} \int_{x_1}^{x_2} (\phi - \phi_n)^2 dx \quad (6.3)$$

La ecuación 6.2 puede escribirse como

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

Reemplazando 6.4 en 6.1

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

Diferencial de la función

$$d\pi(\phi_n) = 0 \quad (6.6)$$

Mínimo de la función

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

6.2. Fórmulas recurrentes

6.2.1. Integración por partes

Diferencial de un producto

$$d(uv) = du \, v + u \, dv$$

Integrando

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

Despejando

$$\int u \, dv = uv - \int v \, du \quad (6.8)$$

6.2.2. Teorema de Gauss

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

Donde ϕ es una función escalar, x_i es un punto y n_i la normal.

Si $\phi = ab$

Para un volumen

$$\iiint_V a \frac{\partial b}{\partial x_i} \, dV = \int_A ab \, n_i \, dA - \iiint_V b \frac{\partial a}{\partial x_i} \, dV \quad (6.10)$$

Para una superficie

$$\iint_A a \frac{\partial b}{\partial x_i} \, dA = \int_L ab \, n_i \, dx - \iint_A b \frac{\partial a}{\partial x_i} \, dA \quad (6.11)$$

Para una línea

$$\int_{x_1}^{x_2} a \frac{\partial b}{\partial x_i} \, dx = (ab)|_{x_1}^{x_2} - \int_{x_1}^{x_2} b \frac{\partial a}{\partial x_i} \, dx \quad (6.12)$$

6.3. Ejemplos

1. Aplicando el método de integración por partes hallar

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

Identificando variables en la fórmula

$$\begin{aligned} u &= x^2 & dv &= \sin x \, dx \\ du &= 2x \, dx & v &= -\cos x \end{aligned}$$

Reemplazando

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

Volviendo a integrar por partes e identificando variables en la fórmula

$$\begin{aligned} u &= x & dv &= \cos x \, dx \\ du &= dx & v &= \sin x \end{aligned}$$

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

$$\begin{aligned} r &= w & dt &= \frac{dv}{dx} \, dx \\ dr &= \frac{dw}{dx} \, dx & t &= v \end{aligned}$$

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

$$\begin{aligned} r &= w & dt &= \frac{d^2u}{dx^2} \, dx \\ dr &= \frac{dw}{dx} \, dx & t &= \frac{du}{dx} \end{aligned}$$

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

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

Identificando variables en la fórmula

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

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

$$\begin{aligned} r &= \frac{dv}{dx} & dt &= \frac{d^3 w}{dx^3} dx \\ dr &= \frac{d^2 v}{dx^2} dx & t &= \frac{d^2 w}{dx^2} \end{aligned}$$

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

$$\pi = \iiint_V \frac{1}{2} \sigma^T \varepsilon dV - \iiint_V u^T f_V dV - \iint_{\Omega} u^T f_{\Omega} d\Omega - \sum_{i=1}^n u_i P_i$$

Deformación de la barra

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

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 δ

$$\delta = L\varepsilon_x$$

Reemplazando δ en U_i

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

Reordenando

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

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

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

Para este ejemplo

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

Funciones test o trial

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

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

$$N = N \quad 0 \leq x \leq L$$

Reemplazando en el funcional

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

Integrando

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

Minimizando el funcional

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

Despejando α_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

$$\begin{aligned} g_0(x) &= x^0 & g_1(x) &= x^1 \\ g_2(x) &= x^2 \end{aligned}$$

Reemplazando

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

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

$$\begin{aligned} \alpha_0 + \alpha_1(0) + \alpha_2(0)^2 &= 0 \\ \alpha_0 + \alpha_1(2) + \alpha_2(2)^2 &= 0 \end{aligned}$$

Simplificando

$$\begin{aligned} \alpha_0 &= 0 \\ \alpha_1 + 2\alpha_2 &= 0 \end{aligned}$$

Las ecuaciones anteriores pueden escribirse como

$$\begin{aligned}\alpha_0 &= 0 \\ \alpha_1 &= -2\alpha_2\end{aligned}$$

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

$$\begin{aligned}N &= N & 0 \leq x \leq 1 \\ N &= N - 2 & 1 \leq x \leq 2\end{aligned}$$

Desplazamientos en los nodos

$$\begin{aligned}u_1 &= 0 \\ u_2 &= -2\alpha_2 + \alpha_2 = -\alpha_2 \\ u_3 &= 0\end{aligned}$$

Reemplazando en el funcional

$$\begin{aligned}\pi &= \int_0^1 \frac{1}{2} EA \varepsilon_x^2 dx - N(u_2 - u_1) + \int_1^2 \frac{1}{2} EA \varepsilon_x^2 dx - (N - 2)(u_3 - u_2) \\ &= \int_0^1 \frac{1}{2} EA \varepsilon_x^2 dx - N(u_2 - 0) + \int_1^2 \frac{1}{2} EA \varepsilon_x^2 dx - (N - 2)(0 - u_2) \\ &= \int_0^1 \frac{1}{2} EA (-2\alpha_2 + 2\alpha_2 x)^2 dx - N(-\alpha_2) + \int_1^2 \frac{1}{2} EA (-2\alpha_2 + 2\alpha_2 x)^2 dx - (N - 2)(\alpha_2) \\ &= 2EA\alpha_2^2 \int_0^2 (1 - 2x + x^2) dx + 2\alpha_2\end{aligned}$$

Integrando

$$\pi = \frac{4}{3} EA \alpha_2^2 + 2\alpha_2$$

Minimizando el funcional

$$\frac{d\pi}{d\alpha_2} = \frac{8}{3} EA \alpha_2 + 2 = 0$$

Despejando α_2

$$\alpha_2 = -\frac{3}{4EA}$$

Reemplazando en u

$$u = \frac{3}{2EA}x - \frac{3}{4EA}x^2$$

6.4. Método variacional de Galerkin

Puede ser planteado en la forma débil (integrales)

$$\iiint_V \frac{1}{2} \sigma^T \varepsilon dV - \iiint_V u^T f_V dV - \iint_{\Omega} u^T f_{\Omega} d\Omega - \sum_{i=1}^n u_i P_i \quad (6.13)$$

o en la forma fuerte (derivadas)

$$Lu = P \quad (6.14)$$

L es un operador diferencial lineal, por ejemplo

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

el operador diferencial será

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

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

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

Funciones de peso

$$w_i = \sum_{i=1}^n \phi_i G_i \quad (6.17)$$

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

$$R = L\tilde{u} - P \quad (6.18)$$

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

$$\int_V w_i (L\tilde{u} - P) dV = 0 \quad (6.19)$$



Reemplazando en la forma débil

$$\iiint_V \frac{1}{2} \sigma^T \varepsilon(\phi) dV - \iiint_V \phi^T f_V dV - \iint_{\Omega} \phi^T f_{\Omega} d\Omega - \sum_{i=1}^n \phi_i P_i$$

Reemplazando en la forma fuerte

$$\int_V \phi (L\tilde{u} - P) dV = 0$$

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

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

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

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

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

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

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

Las condiciones de contorno son

$$\begin{aligned}v(0) &= 0 & v(L) &= 0 \\ \theta(0) &= 0 & \theta(L) &= 0\end{aligned}$$

Capítulo 7

Método de balance de energía

7.1. Introducción

Funcional de energía total de deformación

$$\iiint_V \frac{1}{2} \sigma^T \varepsilon dV - \iiint_V u^T f_V dV - \iint_{\Omega} u^T f_{\Omega} d\Omega - \sum_{i=1}^n u_i P_i \quad (7.1)$$

Principio de los trabajos virtuales

$$\iiint_V \sigma^T \varepsilon dV - \iiint_V u^T f_V dV - \iint_{\Omega} u^T f_{\Omega} d\Omega - \sum_{i=1}^n u_i P_i = 0 \quad (7.2)$$

7.2. Elemento armadura

Barra con A , E constantes



Se usara un polinomio de primer grado para aproximar el campo de desplazamientos

$$u(x) = \alpha_0 + \alpha_1 x \quad (7.3)$$

en forma matricial

$$u(x) = \begin{bmatrix} 1 & x \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \alpha_0 \\ \alpha_1 \end{bmatrix} \quad (7.4)$$

Reemplazando valores

$$\begin{aligned} u_1(0) &= \alpha_0 \\ u_2(L) &= \alpha_0 + \alpha_1 L \end{aligned}$$

en forma matricial

$$\begin{bmatrix} u_1(0) \\ u_2(L) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 1 & L \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \alpha_0 \\ \alpha_1 \end{bmatrix}$$

Multiplicando por la inversa (hallando los valores de α_0 y α_1)

$$\begin{bmatrix} \alpha_0 \\ \alpha_1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ -\frac{1}{L} & \frac{1}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1(0) \\ u_2(L) \end{bmatrix}$$

Reemplazando en 7.4

$$u(x) = \begin{bmatrix} 1 & x \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ -\frac{1}{L} & \frac{1}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1(0) \\ u_2(L) \end{bmatrix}$$

Multiplicando

$$u(x) = \begin{bmatrix} 1 - \frac{1}{L}x & \frac{1}{L}x \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1(0) \\ u_2(L) \end{bmatrix}$$

En forma compacta

$$\mathbf{u} = \mathbf{N} u_i \quad (7.5)$$

\mathbf{N} es la matriz de funciones de interpolación

$$\mathbf{N} = \begin{bmatrix} N_1 & N_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 - \frac{1}{L}x & \frac{1}{L}x \end{bmatrix}$$

Deformación

$$\varepsilon_x = \frac{du}{dx}$$

reemplazando el campo de desplazamientos

$$\varepsilon_x = \frac{d\mathbf{N}}{dx} u_i$$

En forma compacta

$$\boldsymbol{\varepsilon} = \mathbf{B} u_i \quad (7.6)$$

\mathbf{B} es la matriz de ???

$$\mathbf{B} = \begin{bmatrix} B_1 & B_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -\frac{1}{L} & \frac{1}{L} \end{bmatrix}$$

De la ecuación 7.1

$$U_i = \int_V \frac{1}{2} \sigma^T \varepsilon dV$$

De la ley de Hooke

$$U_i = \int_V \frac{1}{2} \varepsilon^T E \varepsilon dV$$

Reemplazando la ecuación 7.6

$$U_i = \int_V \frac{1}{2} (\mathbf{B} u_i)^T E (\mathbf{B} u_i) dV$$

Traspuesta de un producto

$$U_i = \int_V \frac{1}{2} u_i^T \mathbf{B}^T E \mathbf{B} u_i dV$$

dV es igual a $dx dA$

$$U_i = \int_V \frac{1}{2} u_i^T B^T E B u_i dx dA$$

Reordenando

$$U_i = \int_L \frac{1}{2} u_i^T B^T E B u_i dx \int_A dA$$

El área y modulo de elasticidad son constantes

$$U_i = \int_L \frac{1}{2} u_i^T B^T E A B u_i dx$$

Las constantes constantes salen de la integral

$$U_i = \frac{1}{2} u_i^T \int_L B^T E A B dx u_i$$

La matriz de rigidez de un elemento es

$$K_e = \int_L B^T E A B dx \quad (7.7)$$

Reemplazando B

$$K_e = \int_0^L \begin{bmatrix} -\frac{1}{L} \\ \frac{1}{L} \end{bmatrix} E A \begin{bmatrix} -\frac{1}{L} & \frac{1}{L} \end{bmatrix} dx$$

Multiplicando, integrando y factorizando

$$K_e = \frac{EA}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \quad (7.8)$$

7.3. Elemento viga a flexión

Viga con E, I constantes



Se usara un polinomio de tercer grado para que la curvatura sea lineal

$$v(x) = \alpha_0 + \alpha_1 x + \alpha_2 x^2 + \alpha_3 x^3 \quad (7.9)$$

en forma matricial

$$v(x) = \begin{bmatrix} 1 & x & x^2 & x^3 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \alpha_0 \\ \alpha_1 \\ \alpha_2 \\ \alpha_3 \end{bmatrix} \quad (7.10)$$

Aproximación de desplazamientos angulares

$$v'(x) = \alpha_1 + 2\alpha_2 x + 3\alpha_3 x^2$$

Reemplazando valores

$$\begin{aligned} v_1(0) &= \alpha_0 \\ v'_1(0) &= \alpha_1 \\ v_2(L) &= \alpha_0 + \alpha_1 L + \alpha_2 L^2 + \alpha_3 L^3 \\ v'_2(L) &= \alpha_1 + 2\alpha_2 L + 3\alpha_3 L^2 \end{aligned}$$

en forma matricial

$$\begin{bmatrix} v_1(0) \\ v'_1(0) \\ v_2(L) \\ v'_2(L) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ 1 & L & L^2 & L^3 \\ 0 & 1 & 2L & 3L^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \alpha_0 \\ \alpha_1 \\ \alpha_2 \\ \alpha_3 \end{bmatrix}$$

Multiplicando por la inversa

$$\begin{bmatrix} \alpha_0 \\ \alpha_1 \\ \alpha_2 \\ \alpha_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ -\frac{3}{L^2} & -\frac{2}{L} & \frac{3}{L^2} & -\frac{1}{L} \\ \frac{2}{L^3} & \frac{1}{L^2} & -\frac{2}{L^3} & \frac{1}{L^2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_1(0) \\ v'_1(0) \\ v_2(L) \\ v'_2(L) \end{bmatrix}$$

Reemplazando en 7.10

$$v(x) = \begin{bmatrix} 1 & x & x^2 & x^3 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ -\frac{3}{L^2} & -\frac{2}{L} & \frac{3}{L^2} & -\frac{1}{L} \\ \frac{2}{L^3} & \frac{1}{L^2} & -\frac{2}{L^3} & \frac{1}{L^2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_1(0) \\ v'_1(0) \\ v_2(L) \\ v'_2(L) \end{bmatrix}$$

Multiplicando

$$v(x) = \begin{bmatrix} 1 - \frac{3}{L^2}x^2 + \frac{2}{L^3}x^3 & x - \frac{2}{L}x^2 + \frac{1}{L^2}x^3 & \frac{3}{L^2}x^2 - \frac{2}{L^3}x^3 & -\frac{1}{L}x^2 + \frac{1}{L^2}x^3 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_1(0) \\ v'_1(0) \\ v_2(L) \\ v'_2(L) \end{bmatrix}$$

En forma compacta

$$\mathbf{v} = \mathbf{N} \mathbf{v}_i \quad (7.11)$$

\mathbf{N} es la matriz de funciones de interpolación

$$\mathbf{N} = \begin{bmatrix} N_1 & N_2 & N_3 & N_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 - \frac{3}{L^2}x^2 + \frac{2}{L^3}x^3 & x - \frac{2}{L}x^2 + \frac{1}{L^2}x^3 & \frac{3}{L^2}x^2 - \frac{2}{L^3}x^3 & -\frac{1}{L}x^2 + \frac{1}{L^2}x^3 \end{bmatrix}$$

Deformación

$$\varepsilon_x = -\kappa y = -\frac{d^2 v}{dx^2} y$$

reemplazando el campo de desplazamientos

$$\varepsilon_x = -\frac{d^2 \mathbf{N}}{dx^2} \mathbf{v}_i y$$

En forma compacta

$$\boldsymbol{\varepsilon} = -\mathbf{B} \mathbf{v}_i y \quad (7.12)$$

\mathbf{B} es la matriz de ???

$$\mathbf{B} = \begin{bmatrix} B_1 & B_2 & B_3 & B_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -\frac{6}{L^2} + \frac{12}{L^3}x & -\frac{4}{L} + \frac{6}{L^2}x & \frac{6}{L^2} - \frac{12}{L^3}x & -\frac{2}{L} + \frac{6}{L^2}x \end{bmatrix}$$

De la ecuación 7.1

$$U_i = \int_V \frac{1}{2} \sigma^T \varepsilon dV$$

De la ley de Hooke

$$U_i = \int_V \frac{1}{2} \varepsilon^T E \varepsilon dV$$

Reemplazando la ecuación 7.12

$$U_i = \int_V \frac{1}{2} (-B v_i y)^T E (-B v_i y) dV$$

Traspuesta de un producto

$$U_i = \int_V \frac{1}{2} v_i^T B^T E B v_i y^2 dV$$

dV es igual a $dx dA$

$$U_i = \int_V \frac{1}{2} v_i^T B^T E B v_i y^2 dx dA$$

Reordenando

$$U_i = \int_L \frac{1}{2} v_i^T B^T E B v_i dx \int_A y^2 dA$$

La inercia y modulo de elasticidad son constantes

$$U_i = \int_L \frac{1}{2} v_i^T B^T E I B v_i dx$$

Las constantes constantes salen de la integral

$$U_i = \frac{1}{2} v_i^T \int_L B^T E I B dx v_i$$

La matriz de rigidez de un elemento es

$$K_e = \int_L B^T E I B dx \quad (7.13)$$

Reemplazando B

$$K_e = \int_0^L \begin{bmatrix} -\frac{6}{L^2} + \frac{12}{L^3}x \\ -\frac{4}{L} + \frac{6}{L^2}x \\ \frac{6}{L^2} - \frac{12}{L^3}x \\ -\frac{2}{L} + \frac{6}{L^2}x \end{bmatrix} E I \begin{bmatrix} -\frac{6}{L^2} + \frac{12}{L^3}x & -\frac{4}{L} + \frac{6}{L^2}x & \frac{6}{L^2} - \frac{12}{L^3}x & -\frac{2}{L} + \frac{6}{L^2}x \end{bmatrix} dx$$

Multiplicando, integrando y factorizando

$$K_e = \frac{EI}{L^3} \begin{bmatrix} 12 & 6L & -12 & 6L \\ 6L & 4L^2 & -6L & 2L^2 \\ -12 & -6L & 12 & -6L \\ 6L & 2L^2 & -6L & 4L^2 \end{bmatrix} \quad (7.14)$$

Vector de carga

$$\int_L v_i^T f_L dx \quad (7.15)$$

Es equivalente a ???

$$\int_0^L q N^T dx$$

Reemplazando e integrando

$$\int_0^L q \begin{bmatrix} 1 - \frac{3}{L^2}x^2 + \frac{2}{L^3}x^3 \\ x - \frac{2}{L}x^2 + \frac{1}{L^2}x^3 \\ \frac{3}{L^2}x^2 - \frac{2}{L^3}x^3 \\ -\frac{1}{L}x^2 + \frac{1}{L^2}x^3 \end{bmatrix} dx = q \begin{bmatrix} \frac{L}{2} \\ \frac{L^2}{12} \\ \frac{L}{2} \\ -\frac{L^2}{12} \end{bmatrix}$$

7.4. Elemento pórtico

Por el principio de superposición

$$K_e = \begin{bmatrix} \frac{EA}{L} & 0 & 0 & -\frac{EA}{L} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{12EI}{L^3} & \frac{6EI}{L^2} & 0 & -\frac{12EI}{L^3} & \frac{6EI}{L^2} \\ 0 & \frac{6EI}{L^2} & \frac{4EI}{L} & 0 & -\frac{6EI}{L^2} & \frac{2EI}{L} \\ -\frac{EA}{L} & 0 & 0 & \frac{EA}{L} & 0 & 0 \\ 0 & -\frac{12EI}{L^3} & -\frac{6EI}{L^2} & 0 & \frac{12EI}{L^3} & -\frac{6EI}{L^2} \\ 0 & \frac{6EI}{L^2} & \frac{2EI}{L} & 0 & -\frac{6EI}{L^2} & \frac{4EI}{L} \end{bmatrix} \quad (7.16)$$