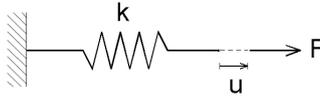


II – MATRIZES DE RIGIDEZ E FLEXIBILIDADE

II.1- Relação entre ações e deslocamentos



II.1.1 – Equação da força em termos do deslocamento

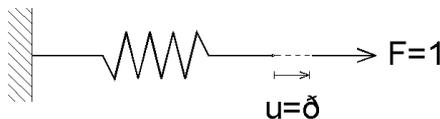
$$F = k \cdot u$$



Onde a rigidez da mola (k) é a força por unidade de deslocamento, ou seja, é a força requerida para produzir um deslocamento unitário na mola.

II.1.2 – Equação do deslocamento em termos da força:

$$u = \delta \cdot F$$



Onde δ é a deformabilidade da mola, geralmente chamada de flexibilidade, sendo o deslocamento por unidade de força, ou seja, é o deslocamento produzido pela aplicação de uma força de valor unitário.

II.2 – Definições

- $k_{ij} \equiv$ **Coeficiente de rigidez:**

Representa a ação (força) na direção i causado por um deslocamento unitário na direção j (enquanto todos os outros deslocamentos são impostos como nulos).

- $f_{ij} \equiv$ **Coeficiente de flexibilidade:**

Representa o deslocamento na direção i causado por uma ação (força) de valor unitário na direção j (enquanto todas as outras são nulas).

II.3 – Equações de Equilíbrio

II.3.1 – Força em função de deslocamentos

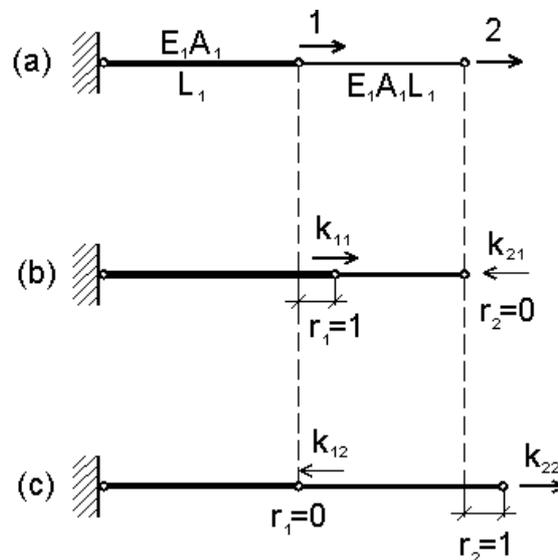


Fig II.1 – Coeficientes de rigidez em estrutura composta de 2 hastes com solicitação axial:
 (a) - Sistema de coordenadas globais (1 e 2);
 (b) e (c) - Coeficientes de rigidez.

O que eu conheço ?

⇒ ações (R_1 e R_2)

⇒ forças por unidade de deslocamento

≡ coeficientes de rigidez (k_{11} , k_{12} , k_{21} , k_{22})

⇒ obtidos previamente.

O que eu quero ?

⇒ deslocamentos (r_1 e r_2)

Sendo $R_1 \equiv$ Força aplicada na coordenada 1, para se garantir o equilíbrio no nó, ela deve ser igual ao somatório das forças (internas) na coordenada 1 resultantes dos deslocamentos ocorridos ao longo da estrutura, ou seja:

$$R_1 = k_{11} \cdot r_1 + k_{12} \cdot r_2$$

Da mesma forma para a coordenada 2, obtém-se:

$$R_2 = k_{21} \cdot r_1 + k_{22} \cdot r_2$$

Reunindo as equações sob forma matricial, obtém-se ainda:

$$\begin{Bmatrix} R_1 \\ R_2 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} k_{11} & k_{12} \\ k_{21} & k_{22} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} r_1 \\ r_2 \end{Bmatrix} \Rightarrow \{R\} = [K] \{r\}$$

onde $\{R\}$ é o vetor das ações externas (solicitações);

$\{r\}$ é o vetor dos deslocamentos;

$[K]$ é **MATRIZ DE RIGIDEZ** da estrutura em estudo, de dimensões (2x2), correspondente ao número de coordenadas utilizadas. A matriz de rigidez é uma matriz de transformação linear: transforma o vetor dos deslocamentos no vetor das ações.

II.3.2 – Deslocamento em função das forças

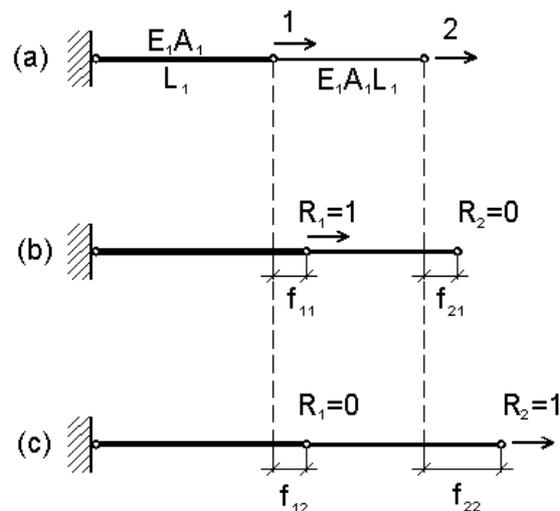


Fig II.2 – Coeficientes de flexibilidade em estrutura composta de 2 hastes com solicitação axial:
 (a) - Sistema de coordenadas globais (1 e 2);
 (b) e (c) - Coeficientes de flexibilidade.

O que eu conheço ?

⇒ ações (R_1 e R_2)

⇒ deslocamentos por unidade de força ≡

≡ coeficientes de flexibilidade ($f_{11}, f_{12}, f_{21}, f_{22}$)

⇒ obtidos previamente.

O que eu quero ?

⇒ deslocamentos (r_1 e r_2)

Pelo princípio da superposição (regime elástico-linear), o deslocamento final na coordenada 1 será igual à soma dos deslocamentos ocorridos pela aplicação de cada uma das ações externas, ou seja:

$$r_1 = f_{11} \cdot R_1 + f_{12} \cdot R_2$$

Da mesma forma para a coordenada 2, obtém-se:

$$r_2 = f_{21} \cdot R_1 + f_{22} \cdot R_2$$

Reunindo as equações sob forma matricial, obtém-se ainda:

$$\begin{Bmatrix} r_1 \\ r_2 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} f_{11} & f_{12} \\ f_{21} & f_{22} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} R_1 \\ R_2 \end{Bmatrix} \Rightarrow \{r\} = [F]\{R\}$$

onde $\{R\}$ é o vetor das ações externas (solicitações);

$\{r\}$ é o vetor dos deslocamentos;

$[F]$ é **MATRIZ DE FLEXIBILIDADE** da estrutura em estudo, de dimensões (2x2), correspondente ao número de coordenadas utilizadas.

II.3.3 – Observações

1. As matrizes $[K]$ e $[F]$ estão vinculadas a um determinado sistema de coordenadas;
2. Só cabem no regime elástico e linear (na forma como aqui foram apresentadas);
3. Cada uma dessas matrizes é a inversa da outra:

$$\{r\} = [F]\{R\}; \quad \{R\} = [K]\{r\};$$

$$\Rightarrow \{r\} = [F][K]\{r\} \Rightarrow [F][K] = I \Rightarrow [F] = [K]^{-1}$$

4. No futuro será visto que nem sempre elas são inversíveis.

II.4 – Montagem das Matrizes de Flexibilidade e Rigidez pelo P.T.V.

II.4.1 – Exemplo da estrutura composta de 2 hastes com solicitação axial

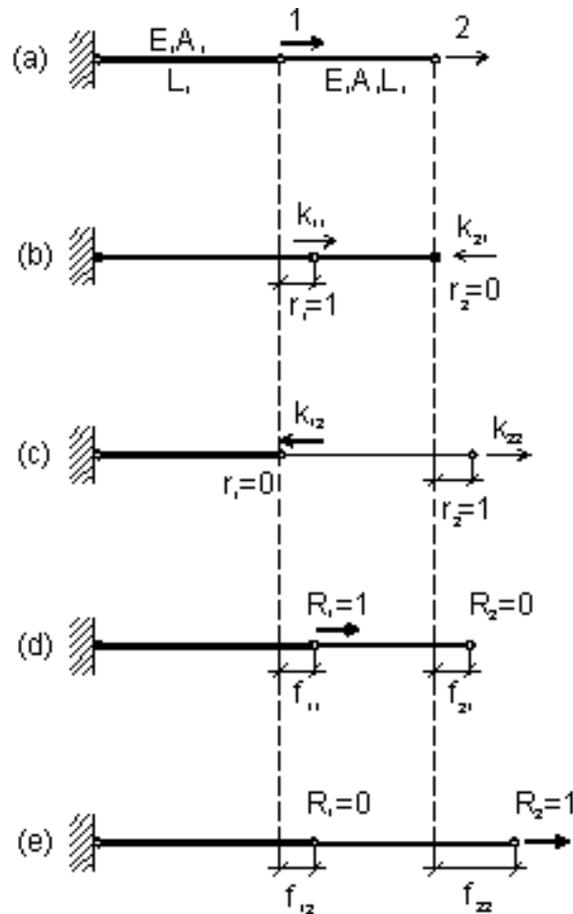


Fig II.3 –Estrutura composta de 2 hastes com solicitação axial:
 (a) - Sistema de coordenadas globais (1 e 2);
 (b) e (c) – Coeficientes de rigidez;
 (d) e (e) – Coeficientes de flexibilidade.

II.4.1.1 – Matriz de Flexibilidade

Da resistência dos materiais, obtém-se as relações da haste com solicitação normal:



$$\begin{cases} \sigma = E\varepsilon \\ \sigma = \frac{F}{A} \\ \varepsilon = \frac{u}{L} \end{cases} \Rightarrow F = \left(\frac{EA}{L}\right) \cdot u \Rightarrow u = \left(\frac{L}{EA}\right) \cdot F$$

A matriz de flexibilidade da estrutura pode então ser montada a partir do conceito de seus coeficientes:

f_{11} - é o deslocamento na coordenada 1 provocado pela aplicação de uma força unitária também na coordenada 1:

$$\begin{cases} R_1 = 1 \\ R_2 = 0 \end{cases} \Rightarrow f_{11} = u = \left(\frac{L_1}{E_1 A_1} \right) \cdot 1 = \frac{L_1}{E_1 A_1}$$

f_{21} - é o deslocamento na coordenada 2 provocado pela aplicação de uma força unitária na coordenada 1:

$$\begin{cases} R_1 = 1 \\ R_2 = 0 \end{cases} \Rightarrow f_{21} = f_{11}$$

f_{12} - é o deslocamento na coordenada 1 provocado pela aplicação de uma força unitária na coordenada 2:

$$\begin{cases} R_1 = 0 \\ R_2 = 1 \end{cases} \Rightarrow f_{12} = u = \left(\frac{L_1}{E_1 A_1} \right) \cdot 1 = \frac{L_1}{E_1 A_1}$$

f_{22} - é o deslocamento na coordenada 2 provocado pela aplicação de uma força unitária também na coordenada 2:

$$\begin{cases} R_1 = 0 \\ R_2 = 1 \end{cases} \Rightarrow f_{22} = u = \left(\frac{L_1}{E_1 A_1} \right) \cdot 1 + \left(\frac{L_2}{E_2 A_2} \right) \cdot 1 = \frac{L_1}{E_1 A_1} + \frac{L_2}{E_2 A_2}$$

Logo, obtém-se:

$$[F] = \begin{bmatrix} f_{11} & f_{12} \\ f_{21} & f_{22} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{L_1}{E_1 A_1} & \frac{L_1}{E_1 A_1} \\ \frac{L_1}{E_1 A_1} & \left(\frac{L_1}{E_1 A_1} + \frac{L_2}{E_2 A_2} \right) \end{bmatrix}$$

II.4.1.2 – Matriz de Rigidez

A matriz de rigidez pode ser obtida pela simples inversão da matriz flexibilidade, obtendo-se:

$$\det(F) = \frac{L_1}{E_1 A_1} \left(\frac{L_1}{E_1 A_1} + \frac{L_2}{E_2 A_2} \right) - \left(\frac{L_1}{E_1 A_1} \right)^2 = \frac{L_1 L_2}{E_1 E_2 A_1 A_2}$$

$$[K] = [F]^{-1} = \frac{\begin{bmatrix} \frac{L_1}{E_1 A_1} & -\frac{L_1}{E_1 A_1} \\ -\frac{L_1}{E_1 A_1} & \left(\frac{L_1}{E_1 A_1} + \frac{L_2}{E_2 A_2} \right) \end{bmatrix}^t}{\det(F)} = \begin{bmatrix} \left(\frac{E_1 A_1}{L_1} + \frac{E_2 A_2}{L_2} \right) & -\frac{E_2 A_2}{L_2} \\ -\frac{E_2 A_2}{L_2} & \frac{E_2 A_2}{L_2} \end{bmatrix}$$

A matriz de rigidez pode ainda ser obtida através da conceituação de seus coeficientes, e das relações existentes na haste submetida à carregamentos axiais.

k_{11} - é a força na coordenada 1 decorrente da imposição de um deslocamento unitário também na coordenada 1, mantendo-se as demais coordenadas restringidas.

$$\begin{cases} r_1 = 1 \\ r_2 = 0 \end{cases} \Rightarrow k_{11} = F = \left(\frac{E_1 A_1}{L_1} \right) + \left(\frac{E_2 A_2}{L_2} \right)$$

k_{21} - é a força na coordenada 2 decorrente da imposição de um deslocamento unitário na coordenada 1, mantendo-se as demais coordenadas restringidas.

$$\begin{cases} r_1 = 1 \\ r_2 = 0 \end{cases} \Rightarrow k_{21} = - \left(\frac{E_2 A_2}{L_2} \right)$$

k_{12} - é a força na coordenada 1 decorrente da imposição de um deslocamento unitário na coordenada 2, mantendo-se as demais coordenadas restringidas.

$$\begin{cases} r_1 = 0 \\ r_2 = 1 \end{cases} \Rightarrow k_{12} = - \left(\frac{E_2 A_2}{L_2} \right)$$

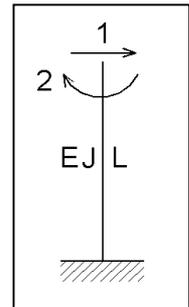
k_{22} - é a força na coordenada 2 decorrente da imposição de um deslocamento unitário na coordenada 2, mantendo-se as demais coordenadas restringidas.

$$\begin{cases} r_1 = 0 \\ r_2 = 1 \end{cases} \Rightarrow k_{22} = \left(\frac{E_2 A_2}{L_2} \right)$$

Obtendo-se por fim a mesma matriz de rigidez:

$$[K] = \begin{bmatrix} \left(\frac{E_1 A_1}{L_1} + \frac{E_2 A_2}{L_2} \right) & - \frac{E_2 A_2}{L_2} \\ - \frac{E_2 A_2}{L_2} & \frac{E_2 A_2}{L_2} \end{bmatrix}$$

II.4.2 – Exemplo da estrutura engastada e livre



II.4.2.1 – Revisão do Princípio dos Trabalhos Virtuais

P.T.V. ⇒ "O trabalho virtual das forças externas é igual ao trabalho virtual das forças internas, para todos os deslocamentos virtuais arbitrários impostos."

$$W_{ext} = \bar{P} \cdot \delta, \quad W_{int} = \int_L \bar{M} \cdot d\varphi,$$

Pela resistência dos materiais, tem-se que $d\varphi = \frac{M}{EJ} ds$. Logo:

$$W_{ext} = W_{int} \Rightarrow \bar{P} \cdot \delta = \int_L \bar{M} \cdot \frac{M}{EJ} \cdot ds$$

(expressão instituída por Mohr para estruturas submetidas à flexão somente)

<p>Estado de carregamento, Esforços: $\bar{M}, \bar{N}, \bar{Q}$ Deformações relativas: $d\bar{\varphi} = d\varphi, \bar{\Delta} ds = \Delta ds, d\bar{h} = dh$</p> <p>VIRTUAL</p>	<p>Estado de deformação: Esforços: M, N, Q Deformações relativas: $d\varphi, \Delta ds, dh$</p> <p>REAL</p>
<p>$\bar{P} \equiv$ carga externa virtual $\bar{M} \equiv$ esforço de momento interno (virtual)</p>	<p>$\delta \equiv$ deslocamento real (a calcular) $d\varphi \equiv$ deslocamento angular conhecido (real)</p>
<p style="text-align: center;">Carregamento e esforços fictícios estaticamente compatíveis</p> <p style="text-align: center;">⇒ $\bar{P} = 1 \times \delta = \text{Esforços} \times \text{Deformações}$ expressas em termos dos esforços reais</p> <p style="text-align: center;">Deslocamento a calcular e deformação real cinematica e elasticamente compatíveis</p>	

II.4.2.2 – Matriz de Flexibilidade

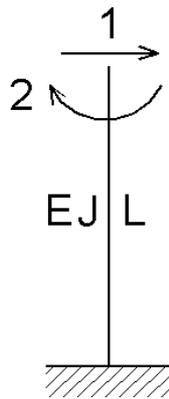
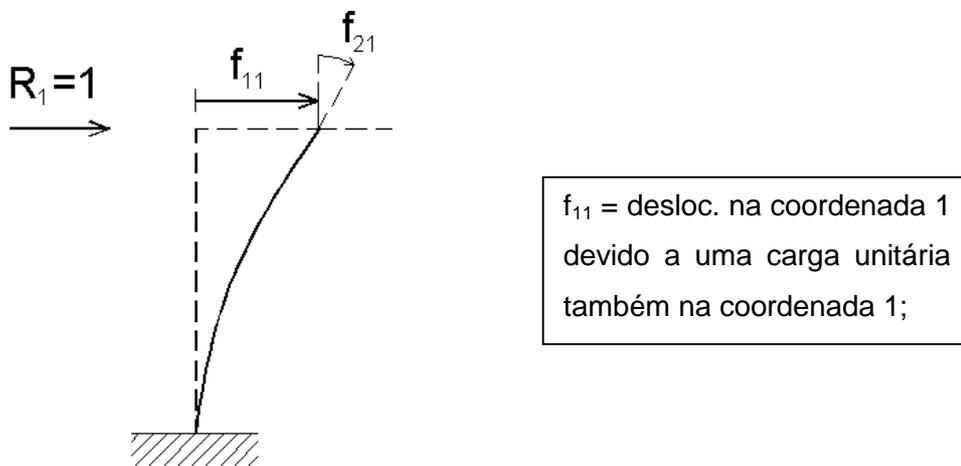
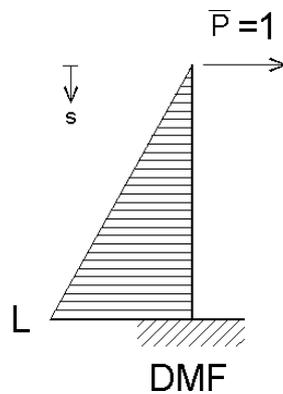


Fig. II.4 – Viga engastada e livre com duas coordenadas



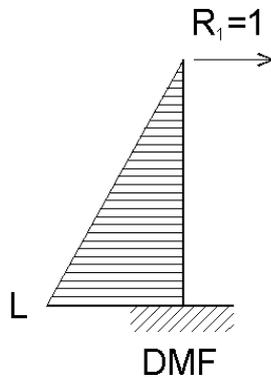
O coeficiente f_{11} pode ser então obtido pelo P.T.V. como sendo o deslocamento (real) da extremidade da viga segundo a coordenada 1 decorrente da introdução de uma força unitária (real) segundo a coordenada 1. A partir de uma força virtual unitária aplicada no nó da extremidade, obtém-se o seguinte estado de carregamento (virtual):



$\Rightarrow \bar{M}(s) = s$, s de 0 até L

Já o estado de deformação (real) fornece os esforços decorrentes da aplicação do conjunto de ações externas (reais). Por Hipótese, as ações externas para obtenção de f_{11}

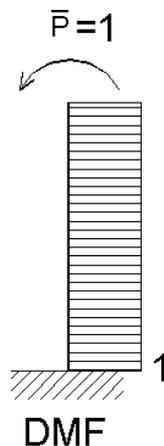
$$\text{são: } \begin{cases} R_1 = 0 \\ R_2 = 1 \end{cases}$$



$$\Rightarrow M(s) = s \quad , s \text{ de } 0 \text{ até } L$$

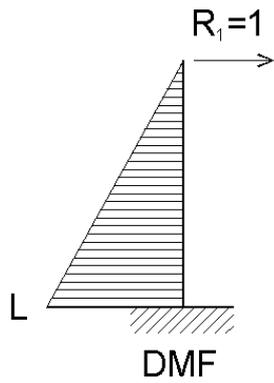
$$\Rightarrow 1 \cdot \delta = \int_0^L s \cdot \frac{s}{EJ} ds = \left[\frac{s^3}{3EJ} \right]_0^L = -\frac{L^3}{3EJ}$$

De forma análoga, o coeficiente f_{21} pode ser obtido pelo P.T.V. como sendo o deslocamento (real) da extremidade da viga segundo a coordenada 2 decorrente da introdução de uma força unitária (real) segundo a coordenada 1. A partir de uma força virtual (também unitária) aplicada no nó da extremidade segundo a coordenada 2, obtém-se o seguinte estado de carregamento (virtual):



$$\Rightarrow \bar{M}(s) = 1 \quad , s \text{ de } 0 \text{ até } L$$

O estado de deformação relativo ao coeficiente f_{21} é obtido pela aplicação das ações externas (reais) $\begin{cases} R_1 = 0 \\ R_2 = 1 \end{cases}$, relacionando o deslocamento (que se quer conhecer) do topo da viga segundo a coordenada 2 às deformações correspondentes ao longo de toda a estrutura (obtidos pelo DMF e Res. Mat.):

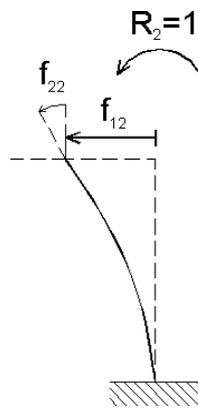


$$\Rightarrow M(s) = s, \text{ s de 0 até L}$$

$$\Rightarrow 1 \cdot \delta = \int_0^L 1 \cdot \frac{(-s)}{EJ} ds = \left[\frac{-s^2}{2EJ} \right]_0^L = -\frac{L^2}{2EJ}$$

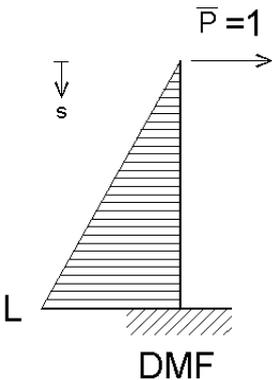
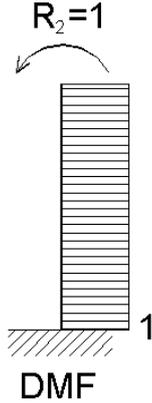
Da mesma forma, para os deslocamentos f_{12} e f_{22} obtém-se:

$$\begin{cases} R_1 = 0 \\ R_2 = 1 \end{cases} \Rightarrow$$

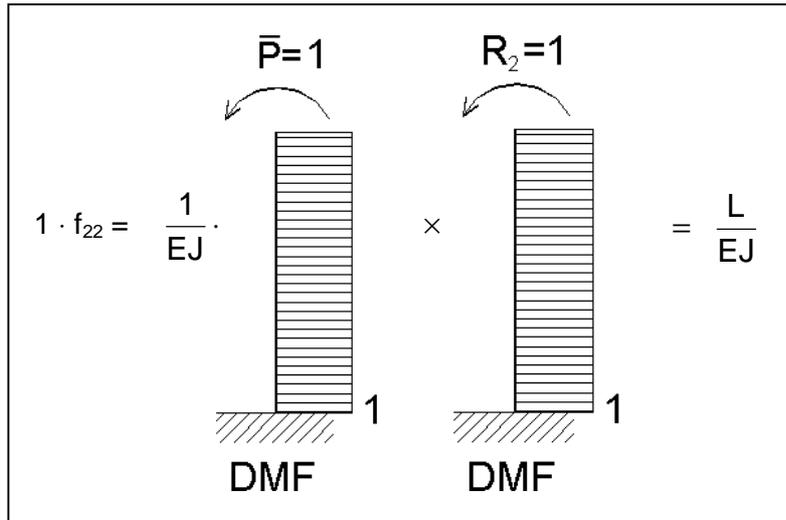


Desta forma, pode-se calcular os deslocamentos pelo P.T.V.:

$$1 \cdot f_{12} = \frac{1}{EJ} \cdot$$


×

=

$$-\frac{L^2}{2EJ}$$



As integrais podem ser obtidas através da tabela II apresentada no livro “Curso de Análise Estrutural” de José Carlos Susskind, vol. 2, 1980:

	$l' \bar{M}\bar{M}$	$\frac{1}{2} l' \bar{M}\bar{M}_B$	$\frac{1}{2} l' \bar{M} (\bar{M}_A + \bar{M}_B)$	$\frac{2}{3} l' \bar{M}\bar{M}_m$	$\frac{2}{3} l' \bar{M}\bar{M}_B$	$\frac{1}{3} l' \bar{M}\bar{M}_B$	$\frac{1}{2} l' \bar{M}\bar{M}$
	$\frac{1}{2} l' \bar{M}_B \bar{M}$	$\frac{1}{3} l' \bar{M}_B \bar{M}_B$	$\frac{1}{6} l' \bar{M}_B (\bar{M}_A + 2\bar{M}_B)$	$\frac{1}{3} l' \bar{M}_B \bar{M}_m$	$\frac{5}{12} l' \bar{M}_B \bar{M}_B$	$\frac{1}{4} l' \bar{M}_B \bar{M}_B$	$\frac{1}{6} l' (1+\alpha) \bar{M}_B \bar{M}$
	$\frac{1}{2} l' \bar{M}_A \bar{M}$	$\frac{1}{6} l' \bar{M}_A \bar{M}_B$	$\frac{1}{6} l' \bar{M}_A (2\bar{M}_A + \bar{M}_B)$	$\frac{1}{3} l' \bar{M}_A \bar{M}_m$	$\frac{1}{4} l' \bar{M}_A \bar{M}_B$	$\frac{1}{12} l' \bar{M}_A \bar{M}_B$	$\frac{1}{6} l' (1+\beta) \bar{M}_A \bar{M}$
	$\frac{1}{2} l' (\bar{M}_A + \bar{M}_B) \bar{M}$	$\frac{1}{6} l' (\bar{M}_A + 2\bar{M}_B) \bar{M}_B$	$\frac{1}{6} l' [\bar{M}_A (2\bar{M}_A + \bar{M}_B) + \bar{M}_B (2\bar{M}_B + \bar{M}_A)]$	$\frac{1}{3} l' (\bar{M}_A + \bar{M}_B) \bar{M}_m$	$\frac{1}{12} l' (3\bar{M}_A + 5\bar{M}_B) \bar{M}_B$	$\frac{1}{12} l' (\bar{M}_A + 3\bar{M}_B) \bar{M}_B$	$\frac{1}{6} l' \bar{M} [\bar{M}_A (1+\beta) + \bar{M}_B (1+\alpha)]$
	$\frac{2}{3} l' \bar{M}_m \bar{M}$	$\frac{1}{3} l' \bar{M}_m \bar{M}_B$	$\frac{1}{3} l' \bar{M}_m (\bar{M}_A + \bar{M}_B)$	$\frac{8}{15} l' \bar{M}_m \bar{M}_m$	$\frac{7}{15} l' \bar{M}_m \bar{M}_B$	$\frac{1}{5} l' \bar{M}_m \bar{M}_B$	$\frac{1}{3} l' (1+\alpha\beta) \bar{M}_m \bar{M}$
	$\frac{2}{3} l' \bar{M}_B \bar{M}$	$\frac{5}{12} l' \bar{M}_B \bar{M}_B$	$\frac{1}{12} l' \bar{M}_B (3\bar{M}_A + 5\bar{M}_B)$	$\frac{7}{15} l' \bar{M}_B \bar{M}_m$	$\frac{8}{15} l' \bar{M}_B \bar{M}_B$	$\frac{3}{10} l' \bar{M}_B \bar{M}_B$	$\frac{1}{12} l (5 - \beta - \beta^2) \times \bar{M}_B \bar{M}$
	$\frac{2}{3} l' \bar{M}_A \bar{M}$	$\frac{1}{4} l' \bar{M}_A \bar{M}_B$	$\frac{1}{12} l' \bar{M}_A (5\bar{M}_A + 3\bar{M}_B)$	$\frac{7}{15} l' \bar{M}_A \bar{M}_m$	$\frac{11}{30} l' \bar{M}_A \bar{M}_B$	$\frac{2}{15} l' \bar{M}_A \bar{M}_B$	$\frac{1}{12} l (5 - \alpha - \alpha^2) \times \bar{M}_A \bar{M}$
	$\frac{1}{3} l' \bar{M}_B \bar{M}$	$\frac{1}{4} l' \bar{M}_B \bar{M}_B$	$\frac{1}{12} l' \bar{M}_B (\bar{M}_A + 3\bar{M}_B)$	$\frac{1}{5} l' \bar{M}_B \bar{M}_m$	$\frac{3}{10} l' \bar{M}_B \bar{M}_B$	$\frac{1}{5} l' \bar{M}_B \bar{M}_B$	$\frac{1}{12} l (1 + \alpha + \alpha^2) \times \bar{M}_B \bar{M}$
	$\frac{1}{3} l' \bar{M}_A \bar{M}$	$\frac{1}{12} l' \bar{M}_A \bar{M}_B$	$\frac{1}{12} l' \bar{M}_A (3\bar{M}_A + \bar{M}_B)$	$\frac{1}{5} l' \bar{M}_A \bar{M}_m$	$\frac{2}{15} l' \bar{M}_A \bar{M}_B$	$\frac{1}{30} l' \bar{M}_A \bar{M}_B$	$\frac{1}{12} l (1 + \beta + \beta^2) \times \bar{M}_A \bar{M}$
	$\frac{1}{2} l' \bar{M}\bar{M}$	$\frac{1}{6} l' (1 + \alpha) \bar{M}_B \bar{M}$	$\frac{1}{6} l' \bar{M} [(1 + \beta) \bar{M}_A + (1 + \alpha) \bar{M}_B]$	$\frac{1}{3} l' (1 + \alpha\beta) \bar{M}\bar{M}_m$	$\frac{1}{12} l' (5 - \beta - \beta^2) \times \bar{M}\bar{M}_B$	$\frac{1}{12} l' (1 + \alpha + \alpha^2) \times \bar{M}\bar{M}_B$	$\frac{1}{3} l' \bar{M}\bar{M}$

TABELA II – Cálculo de $J_c/J \int \bar{M}\bar{M}ds$, para barras retas de comprimento l e inércia J . ($l' = l \frac{J_c}{J}$)

A matriz de Flexibilidade da estrutura em estudo é portanto:

$$\Rightarrow [F] = \begin{bmatrix} \frac{L^3}{3EJ} & -\frac{L^2}{2EJ} \\ \frac{L^2}{2EJ} & \frac{L}{EJ} \end{bmatrix} = \frac{L}{6EJ} \cdot \begin{bmatrix} 2L^2 & -3L \\ -3L & 6 \end{bmatrix}$$

As unidades dos coeficientes da matriz de flexibilidade são:

$$\Rightarrow \text{un}[F] = \begin{bmatrix} \frac{\text{m}}{\text{kN}} & \frac{\text{m}}{\text{rad}} \\ \frac{\text{m}}{\text{kN}} & \frac{\text{m} \cdot \text{kN}}{\text{rad}} \end{bmatrix}$$

II.4.2.3 – Matriz de Rigidez

A matriz de Rigidez pode ser obtida pela inversão da matriz de flexibilidade:

$$\begin{aligned} \Rightarrow \det[F] &= \frac{L^4}{3E^2J^2} - \frac{L^4}{4E^2J^2} = \frac{L^4}{12E^2J^2} \\ \Rightarrow \text{cof}[F] &= \begin{bmatrix} \frac{L}{EJ} & \frac{L^2}{2EJ} \\ \frac{L^2}{2EJ} & \frac{L^3}{3EJ} \end{bmatrix} \Rightarrow [K] = \frac{1}{\det[F]} \begin{bmatrix} \frac{L}{EJ} & \frac{L^2}{2EJ} \\ \frac{L^2}{2EJ} & \frac{L^3}{3EJ} \end{bmatrix}^t \Rightarrow \\ \Rightarrow [K] &= \begin{bmatrix} \frac{12EJ}{L^3} & \frac{6EJ}{L^2} \\ \frac{6EJ}{L^2} & \frac{4EJ}{L} \end{bmatrix} \Rightarrow [K] = \frac{EJ}{L} \begin{bmatrix} 12 & 6 \\ 6 & 4 \end{bmatrix} \end{aligned}$$

II.4.2.4 – Aplicações

- A partir de ações externas conhecidas $\{P\} = \begin{Bmatrix} 2 \text{ kN} \\ 3 \text{ m} \cdot \text{kN} \end{Bmatrix}$, quais os deslocamentos na extremidade da viga?

$$\begin{Bmatrix} r_1 \\ r_2 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{L^3}{3EJ} & -\frac{L^2}{2EJ} \\ -\frac{L^2}{2EJ} & \frac{L}{EJ} \end{bmatrix} \cdot \begin{Bmatrix} 2 \\ 3 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} \frac{2L^3}{3EJ} - \frac{3L^2}{2EJ} \\ -\frac{L^2}{EJ} + \frac{L}{EJ} \end{Bmatrix}$$

- A partir de deslocamentos impostos $\{r\} = \begin{Bmatrix} 0,01 \cdot L \text{ m} \\ 0,002 \text{ rad} \end{Bmatrix}$, quais os esforços na extremidade da viga?

$$\begin{Bmatrix} P_1 \\ P_2 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{12EJ}{L^3} & \frac{6EJ}{L^2} \\ \frac{6EJ}{L^2} & \frac{4EJ}{L} \end{bmatrix} \cdot \begin{Bmatrix} 0,01L \\ 0,002 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0,108 \frac{EJ}{L^2} \\ 0,052 \frac{EJ}{L} \end{Bmatrix}$$

II.5 – Teoremas da reciprocidade de Betti-Maxwell

Teorema de Betti

“O trabalho produzido por um sistema de forças em equilíbrio quando se desloca devido às deformações produzidas por um outro sistema de forças em equilíbrio, é igual ao trabalho produzido por este segundo sistema de forças quando se desloca devido às deformações produzidas pelo primeiro sistema”.

Teorema de Maxwell

- “O deslocamento segundo i , causado por $R_j=1$, é igual ao deslocamento segundo j , causado por $R_i=1$ ” ($f_{ij}=f_{ji}$).
- Implicando em: “A grandeza mecânica a aplicar segundo i , para manter a configuração deformada com $r_j=1$, é igual à grandeza mecânica aplicada R_j , para manter a configuração deformada com $r_i=1$ ” ($k_{ij}=k_{ji}$).

⇒ As matrizes de Rigidez e Flexibilidade são sempre simétricas.