

# Trabalho de Vibrações Mecânicas

Prof. Dr. Ing. Fernando A. N. Castro Pinto

Definindo as constantes do problema:

```
INIC= m(*= 5737 *);
      ixx (*=8359.73*);
      iyy (*=8946.76*);
      izz (*=6735.07*);
      ixy (*=-257.68*);
      ixz (*=460.34*);
      iyz (*=-1211.23*);

      i = {{ixx, ixy, ixz}, {ixy, iyy, iyz}, {ixz, iyz, izz}};

      a(*=2*);
      b(*=1.76*);
      c(*=1.31*);
      (*Posição do Centro de Massa (CM_*) descrito
      nas coordenadas do sistema original (x,y,z)*)

      af(*=1.45*);
      bf(*=1.90*);
      cf(*=1*);
      (*Ponto de aplicação da força,
      descrito nas coordenadas do sistema original (x,y,z)*)

      Lx(*=3*);
      Ly(*=3*);
      (*Dimensão do Bloco em x e y*)
```

Definindo as constantes das molas :

```
INIC= k1;
      k2;
      k3;
      k4;
```

## Definindo os vetores do problema:

```

(*g=9.81*);
grav = {0, 0, -g}; (* vetor gravidade *)
peso = m*grav; (* vetor Peso *)
transz = {0, 0, z};
(* vetor posicao do centro de massa escrito no sistema X*,Y*,Z* *)
velz = {0, 0, z_p}; (* z ponto,
1a derivada do vetor posicao do centro de massa *)
acelz = {0, 0, z_pp}; (* z dois pontos,
2a derivada do vetor posicao do centro de massa, aceleração vertical *)

rk1 = {-a, -b, -c};
rk2 = {Lx-a, -b, -c};
rk3 = {Lx-a, Ly-b, -c};
rk4 = {-a, Ly-b, -c};
(*Aqui estão os 4 vetores posicao das molas em
relação ao sistema de coordenadas do CM (x*, y*, z*)*)
rf = {-(a-af), (bf-b), -(c-cf)};
(*Vetor posicao da força excitação em relação
ao sistema de coordenadas do CM (x*, y*, z*)*)

rpeso = {0, 0, 0};
(*em relação ao CM*)

rotx = {teta, 0, 0}; (*rotação em x*)
roty = {0, beta, 0}; (*rotação em y*)
alphax = {teta_pp, 0, 0}; (*aceleração angular em x*)
alphay = {0, beta_pp, 0}; (*aceleração angular em y*)
(*Definindo os vetores de rotação em torno de X* e Y*: *)

Fexit = {0, 0, Amp*Cos[34 Pi*t]};
(*Forças de excitação atuantes no problema*)

```

Com as dadas grandezas, podemos definir os deslocamentos delta de compressão/tracção das molas de apoio do sistema, a partir da rotação do cubo rígido ao redor do seu centro de massa, nos ângulos teta e beta, respectivamente, para X\* e Y\*, definidos anteriormente. (assumindo teta = Sin[teta] --> linearização do problema para ângulos pequenos)

```

k100:= d1 = {0, 0, z - b * teta + a * beta};
d2 = {0, 0, z - b * teta - (Lx - a) * beta};
d3 = {0, 0, z + (Ly - b) * teta - (Lx - a) * beta};
d4 = {0, 0, z + (Ly - b) * teta + a * beta};

Fk1 = - k1 * d1;
Fk2 = - k2 * d2;
Fk3 = - k3 * d3;
Fk4 = - k4 * d4;

```

A nossa equação de movimento para o 1º grau de liberdade de translação em Z será:

(•Ao inves de fazer Somatorio de forcas = Ma, para conseguir representar a equação fiz "Ma - Somatorio de Forcas = 0", desse modo o lado esquerdo da equação fica representado pelas matrizes a seguir, e subentende-se que o lado direito sempre é igual a zero. O mesmo raciocínio vale para o calculo das equações de movimento dos graus de liberdade de rotação em X\* e Y\*)

```

k101:= M1 = Collect[m * accelz - (Fexit + Fk1 + Fk2 + Fk3 + Fk4), (z, z_pp, teta, beta, m)];
M1 // MatrixForm

```

```

Out[101] MatrixForm =

$$\begin{pmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{pmatrix} + \begin{pmatrix} \text{beta} (a k_1 + a k_4 - k_2 (-a + Lx) - k_3 (-a + Lx)) + (-b k_1 - b k_2 + k_3 (-b + Ly) + k_4 (-b + Ly)) teta \\ \end{pmatrix}$$


```

A nossa equação de movimento para rotação em x\* e y\* será:

```

k102:= M2A = Collect[i. (alphax + alphay) - (Cross[rk1, Fk1] + Cross[rk2, Fk2] +
Cross[rk3, Fk3] + Cross[rk4, Fk4] + Cross[rf, Fexit]),
(teta, teta_pp, beta, beta_pp, z, z_pp, k1, k2, k3, k4, Amp Cos[34 π t])];
M2A // MatrixForm

```

```

Out[102] MatrixForm =

$$\begin{pmatrix} \text{beta} (-a b k_1 + k_2 (-a b - b Lx) + k_4 (-a b + a Ly) - k_3 (-a b - b Lx + a Ly - Lx Ly)) + (b^2 k_1 - b^2 k_2) \\ \text{beta} (a^2 k_1 + a^2 k_4 - k_2 (a^2 - 2 a Lx + Lx^2) + k_3 (a^2 - 2 a Lx + Lx^2)) + (-a b k_1 + k_2 (-a b + b Lx) \end{pmatrix}$$


```

Removendo os termos na posicao 3 do vetor, pois nao há aceleração angular em torno do eixo Z\*, obtemos:

```

k103:= M2 = M2A - {0, 0, 1 yz beta_pp + 1 xz teta_pp};
M2 // MatrixForm

```

```

Out[103] MatrixForm =

$$\begin{pmatrix} \text{beta} (-a b k_1 + k_2 (-a b - b Lx) + k_4 (-a b + a Ly) - k_3 (-a b - b Lx + a Ly - Lx Ly)) + (b^2 k_1 - b^2 k_2) \\ \text{beta} (a^2 k_1 + a^2 k_4 - k_2 (a^2 - 2 a Lx + Lx^2) + k_3 (a^2 - 2 a Lx + Lx^2)) + (-a b k_1 + k_2 (-a b + b Lx) \end{pmatrix}$$


```

In[58] =

Com as equações de movimento nos três graus de liberdade,  $z$ ,  $\theta$  e  $\beta$ , podemos escrever a notação matricial de modo a obter a formulação para os autovalores, que serão os quadrados das frequências naturais do sistema.

Dessa forma possuímos tres equações de movimento:

In[54] = MF = M1 + M2;

MF // MatrixForm

Out[54]//MatrixForm =

$$\begin{pmatrix} \text{beta} (-a b k_1 + k_2 (-a b + b Lx) + k_4 (-a b + a Ly) + k_3 (-a b + b Lx + a Ly - Lx Ly)) + (b^2 k_1 + b^2 k_2 + \\ \text{beta} (a^2 k_1 + a^2 k_4 + k_2 (a^2 - 2 a Lx + Lx^2) + k_3 (a^2 - 2 a Lx + Lx^2)) + (-a b k_1 + k_2 (-a b + b Lx) \\ \text{beta} (a k_1 + a k_4 - k_2 (-a + Lx) - k_3 (-a + Lx) \end{pmatrix}$$

Podemos escrever a matriz de rigidez K como:

In[55] =

K =

$$\begin{pmatrix} \{-a b k_1 + k_2 (-a b + b Lx) + k_4 (-a b + a Ly) + k_3 (-a b + b Lx + a Ly - Lx Ly), b^2 k_1 + b^2 k_2 + \\ k_3 (b^2 - 2 b Ly + Ly^2) + k_4 (b^2 - 2 b Ly + Ly^2), -b k_1 - b k_2 + k_3 (-b + Ly) + k_4 (-b + Ly)\}, \\ \{a^2 k_1 + a^2 k_4 + k_2 (a^2 - 2 a Lx + Lx^2) + k_3 (a^2 - 2 a Lx + Lx^2), \\ -a b k_1 + k_2 (-a b + b Lx) + k_4 (-a b + a Ly) + k_3 (-a b + b Lx + a Ly - Lx Ly), \\ a k_1 + a k_4 + k_2 (a - Lx) + k_3 (a - Lx)\}, \{a k_1 + a k_4 - k_2 (-a + Lx) - k_3 (-a + Lx), \\ -b k_1 - b k_2 + k_3 (-b + Ly) + k_4 (-b + Ly), k_1 + k_2 + k_3 + k_4\} \end{pmatrix};$$

K // MatrixForm

Out[55]//MatrixForm =

$$\begin{pmatrix} -a b k_1 + k_2 (-a b + b Lx) + k_4 (-a b + a Ly) + k_3 (-a b + b Lx + a Ly - Lx Ly) & b^2 k_1 + b^2 k_2 + \\ a^2 k_1 + a^2 k_4 + k_2 (a^2 - 2 a Lx + Lx^2) + k_3 (a^2 - 2 a Lx + Lx^2) & -a b k_1 + k_2 (-a b + \\ a k_1 + a k_4 - k_2 (-a + Lx) - k_3 (-a + Lx) & - \end{pmatrix}$$

In[56] =

E a matriz de Massa M como:

In[56] = M = {{ixy, ixx, 0}, {iyy, ixy, 0}, {0, 0, m}};

M // MatrixForm

Out[56]//MatrixForm =

$$\begin{pmatrix} ixy & ixx & 0 \\ iyy & ixy & 0 \\ 0 & 0 & m \end{pmatrix}$$

A Força de excitação pode se expressa por:

```

In[8]:= F = {{Amp (b - bf) Cos[34 π t]}, {( -a + af) Amp Cos[34 π t]}, {-Amp Cos[34 π t]}};
F // MatrixForm

Out[8]:= MatrixForm

$$\begin{pmatrix} \text{Amp (b - bf) Cos[34 } \pi \text{ t]} \\ (-a + af) \text{ Amp Cos[34 } \pi \text{ t]} \\ -\text{Amp Cos[34 } \pi \text{ t]} \end{pmatrix}$$


In[9]:= K // MatrixForm
M // MatrixForm
F // MatrixForm

Out[9]:= MatrixForm

$$\begin{pmatrix} -a b k_1 + k_2 (-a b - b Lx) + k_4 (-a b + a Ly) + k_3 (-a b - b Lx + a Ly - Lx Ly) & b^2 k_1 + b^2 l \\ a^2 k_1 + a^2 k_4 + k_2 (a^2 - 2 a Lx + Lx^2) + k_3 (a^2 - 2 a Lx + Lx^2) & -a b k_1 + k_2 (-a b \\ a k_1 + a k_4 - k_2 (-a + Lx) - k_3 (-a + Lx) & - \end{pmatrix}$$


Out[9]:= MatrixForm

$$\begin{pmatrix} ixy & ixx & 0 \\ iyy & ixy & 0 \\ 0 & 0 & m \end{pmatrix}$$


Out[9]:= MatrixForm

$$\begin{pmatrix} \text{Amp (b - bf) Cos[34 } \pi \text{ t]} \\ (-a + af) \text{ Amp Cos[34 } \pi \text{ t]} \\ -\text{Amp Cos[34 } \pi \text{ t]} \end{pmatrix}$$


```

A nossa matriz A1 sera a inversa de M vezes a matriz K:

```

In[10]:= A1 = Inverse[M].K;
A1 // MatrixForm

Out[10]:= MatrixForm

$$\begin{pmatrix} \frac{-ixx(a^2k_1 - a^2k_4 - k_2(a^2 - 2aLx + Lx^2) + k_3(a^2 - 2aLx + Lx^2))m}{ixy^2m - ixxiyy} + \frac{ixy(-abk_1k_2(-ab-bLx)k_4(-ab+aly)k_3(-ab-bLx+aly)l}{ixy^2m - ixxiyy} \\ \frac{ixy(a^2k_1 - a^2k_4 - k_2(a^2 - 2aLx + Lx^2) + k_3(a^2 - 2aLx + Lx^2))m}{ixy^2m - ixxiyy} - \frac{ixy(-abk_1k_2(-ab-bLx)k_4(-ab+aly)k_3(-ab-bLx+aly)l}{ixy^2m - ixxiyy} \\ \frac{(ixy^2 - ixxiyy)(ak_1 - ak_4 - k_2(-a + Lx) - k_3(-a + Lx))}{ixy^2m - ixxiyy} \end{pmatrix}$$


```

E o nosso  $X_{pp} = -\lambda X$ , ou seja, ficamos com a equação matricial  $[A - \lambda I][X] = 0$ .

6 | Trab Vibrações Mecânicas \_literat.nb

```

(* *)
lambda = {{1, 0, 0}, {0, 1, 0}, {0, 0, 1}};
lambda // MatrixForm;

```

```

A = A1 - lambda;
A // MatrixForm

```

(\* o polinômio característico de lambda que nos dará as 3 frequências naturais do sistema em função das rigidezes das molas \*)

```

eq = Det[A];
Solve[eq == 0, l]

```

Out[77]MatrixForm=

$$\begin{pmatrix} -1 - \frac{1xx(a^2k1-a^2k4-k2(a^2-2ax\cdot lx^2)-k3(a^2-2ax\cdot lx^2))m}{1xy^2m-1xx1yy} & \frac{1xy(-abk1-k2(-ab\cdot b1x\cdot k4(-ab\cdot a1y\cdot k3(-ab\cdot b1x\cdot a1y^2m-1xx1yy))m}{1xy^2m-1xx1yy} \\ \frac{1xy(a^2k1-a^2k4-k2(a^2-2ax\cdot lx^2)-k3(a^2-2ax\cdot lx^2))m}{1xy^2m-1xx1yy} & -\frac{1yy(-abk1-k2(-ab\cdot b1x\cdot k4(-ab\cdot a1y\cdot k3(-ab\cdot b1x\cdot a1y^2m-1xx1yy))m}{1xy^2m-1xx1yy} \\ & \frac{(1xy^2-1xx1yy)(ab1-a4-k2(-a\cdot lx\cdot k3(-a\cdot lx))}{1xy^2m-1xx1yy} \end{pmatrix}$$

Out[78]=

$$\left\{ \left\{ l \rightarrow \frac{1}{3(1xy^2-1xx1yy)m} \left( 1xy^2k1 - 1xx1yyk1 - 1xy^2k2 - 1xx1yyk2 + 1xy^2k3 - 1xx1yyk3 + \frac{2a^2}{3} \left( \frac{1xy^2}{1xy^2-1xx1yy} + \frac{1xx1yy}{1xy^2-1xx1yy} \right) \right) \right. \right.$$

$$\left. + \frac{2a^2}{3} \left( \frac{1xy^2}{1xy^2-1xx1yy} + \frac{1xx1yy}{1xy^2-1xx1yy} \right) \right\}, \left\{ l \rightarrow \frac{1}{3(1xy^2-1xx1yy)m} \left( 1xy^2k1 - 1xx1yyk1 - 1xy^2k2 - 1xx1yyk2 + 1xy^2k3 - 1xx1yyk3 + \frac{2a^2}{3} \left( \frac{1xy^2}{1xy^2-1xx1yy} + \frac{1xx1yy}{1xy^2-1xx1yy} \right) \right) \right.$$

$$\left. + \frac{2a^2}{3} \left( \frac{1xy^2}{1xy^2-1xx1yy} + \frac{1xx1yy}{1xy^2-1xx1yy} \right) \right\} \right\}$$

large output

show less

show more

show all

set size limit...