

# PMR5250 - Método de Otimização Topológica Aplicada ao Projeto Mecânico

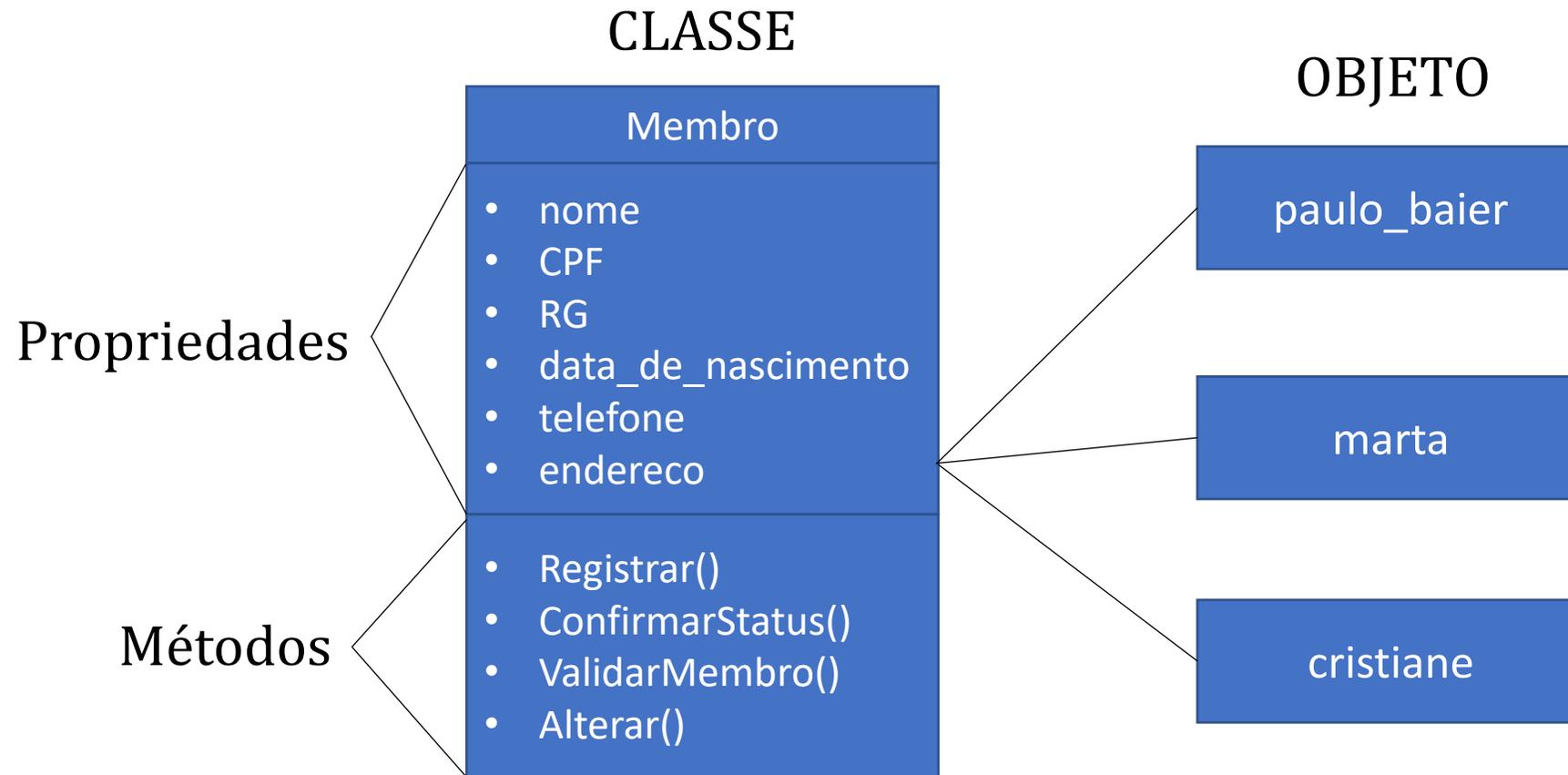
## Aula 2b - MEF - Implementação



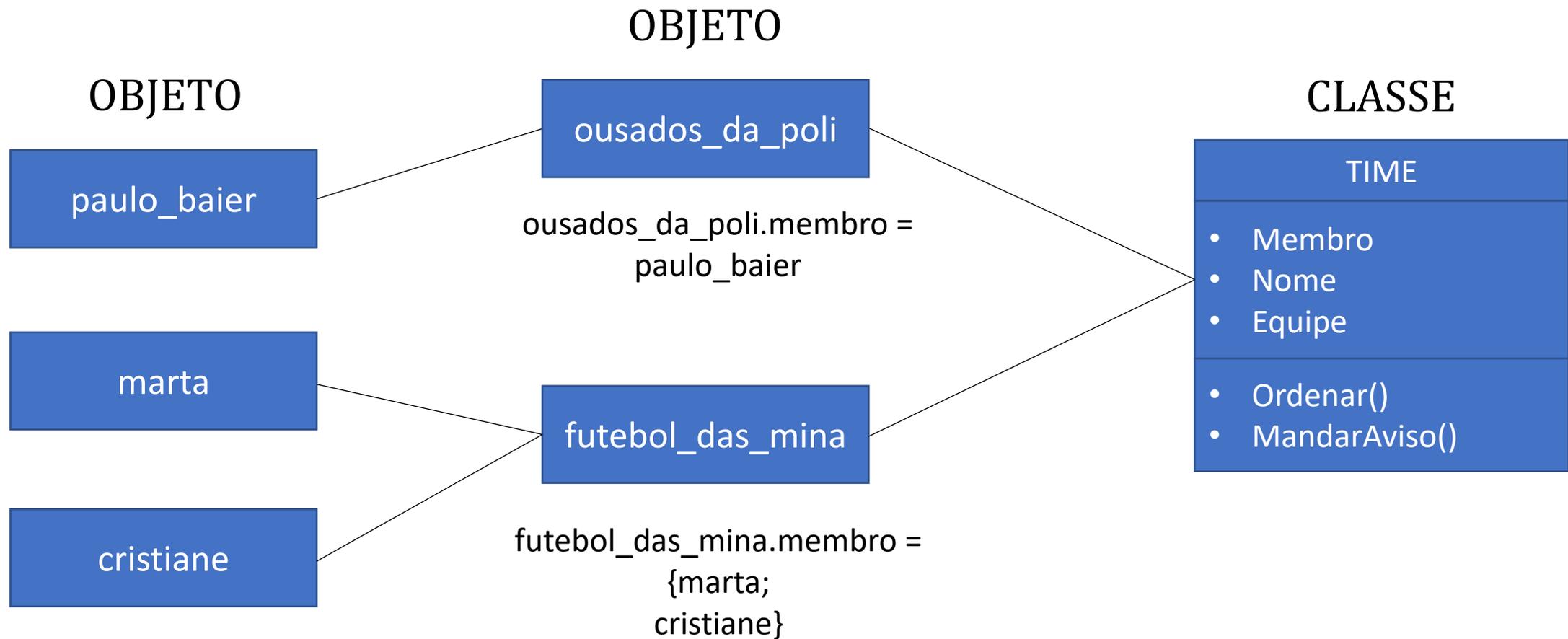
Prof. Dr. Emílio C. N. Silva  
Prof. Dr. Renato Picelli

Departamento de Engenharia Naval e Oceânica  
Escola Politécnica da Universidade de São Paulo

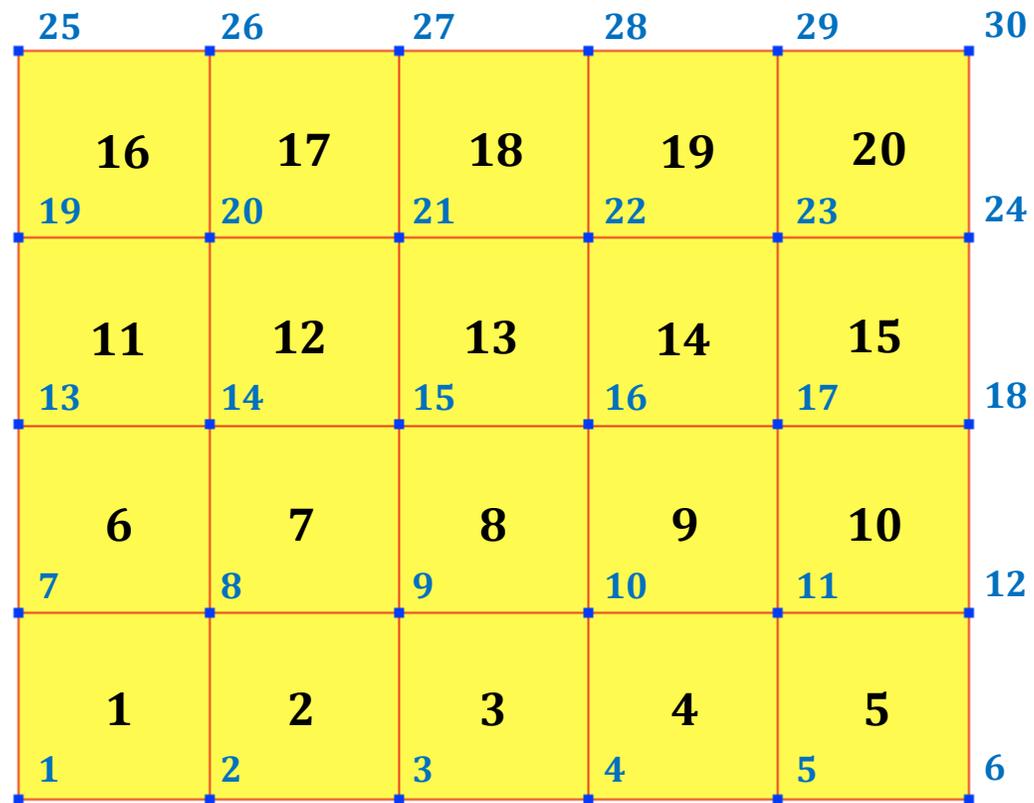
# Programação orientada a objetos (POO)



# Programação orientada a objetos (POO)



# Malha (numeração)



# Classe “Mesh”

```
% Mesh size info
Lx, Ly, Lz, nelx, nely, nelz

% Nodal coordinates (lines = nodes, columns = coordinates)
% [  coordinate_X1, coordinate_Y1, coordinate_Z1,
%   coordinate_X2, coordinate_Y2, coordinate_Z2,
%   ...
%   coordinate_Xn, coordinate_Yn, coordinate_Zn  ];
coordinates

% Element incidence - connectivity
% (lines = elements, columns = element type and connected to node)
% [  element_1_type, node_1, node_2, node_3, node_4,
%   element_2_type, node_1, node_2, node_3, node_4,
%   ...
%   element_e_type, node_1, node_2, node_3, node_4  ];
incidence
```

# Classe “Mesh”

```
% Dirichlet boundary conditions  
% [ node, DOF type, value ];  
dirichlet_boundary
```

```
% Neumann boundary conditions  
% [ node, DOF type, value ];  
neumann_boundary
```

# Classe “Mesh”

```
% Centroids coordinates (lines = elements, columns = coordinates)
% [ centroid_X1, centroid_Y1
%   centroid_X2, centroid_Y2
%   ...
%   centroid_Xn, centroid_Yn ]; NOT READY FOR 3D YET!
centroids

% Nodal incidence - connectivity (lines = nodes, columns = element connected)
% [ node_1_number, element_1, element_2, element_3, element_4,
%   node_2_number, element_1, element_2, element_3, element_4,
%   ...
%   node_n_number, element_1, element_2, element_3, element_4 ];
nodal_connectivity
```

# Código base



# Classe “Elasticity”

```
%% Properties
properties

    % Finite element mesh
    mesh

    % Material properties
    E          % Young's modulus
    nu         % Poisson's ratio
    rho        % Solid material density
    th = 1.0; % thickness
```

# Classe “Elasticity”

```
% ID matrix (relation node-DOF)
% (lines = DOF's, columns = nodes)
ID
number_of_equations

% Equation matrices
F % forces
K % stiffness
M % mass
U % displacements (state variable)
```

# Matrix de Identificação (ID)

```
% Creating ID matrix (relation node-DOF)
% Initializing ID matrix: dofs = (u_x, u_y)
fea.ID = ones(2,size(fea.mesh.coordinates,1));
fea.ID(1,:) = 1+2*[0:(size(fea.mesh.coordinates,1)-1)];
fea.ID(2,:) = 2+2*[0:(size(fea.mesh.coordinates,1)-1)];

% Number of equations
fea.number_of_equations = fea.ID(2,end);
```

# Parâmetros de entrada

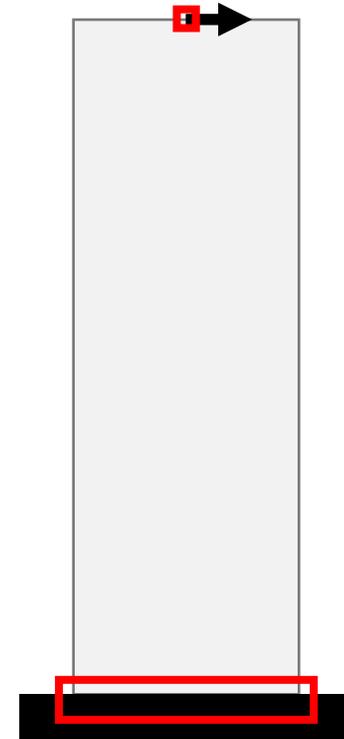
```
% Definir dimensões da malha
Lx = 20;
Ly = 60;
% Número de elementos na malha (em x e y)
nelx = 20;
nely = 60;

% Propriedades do material
E = 1.0;    % Módulo de elasticidade
nu = 0.3;   % Coeficiente de Poisson
rho = 1.0;  % Material density
```

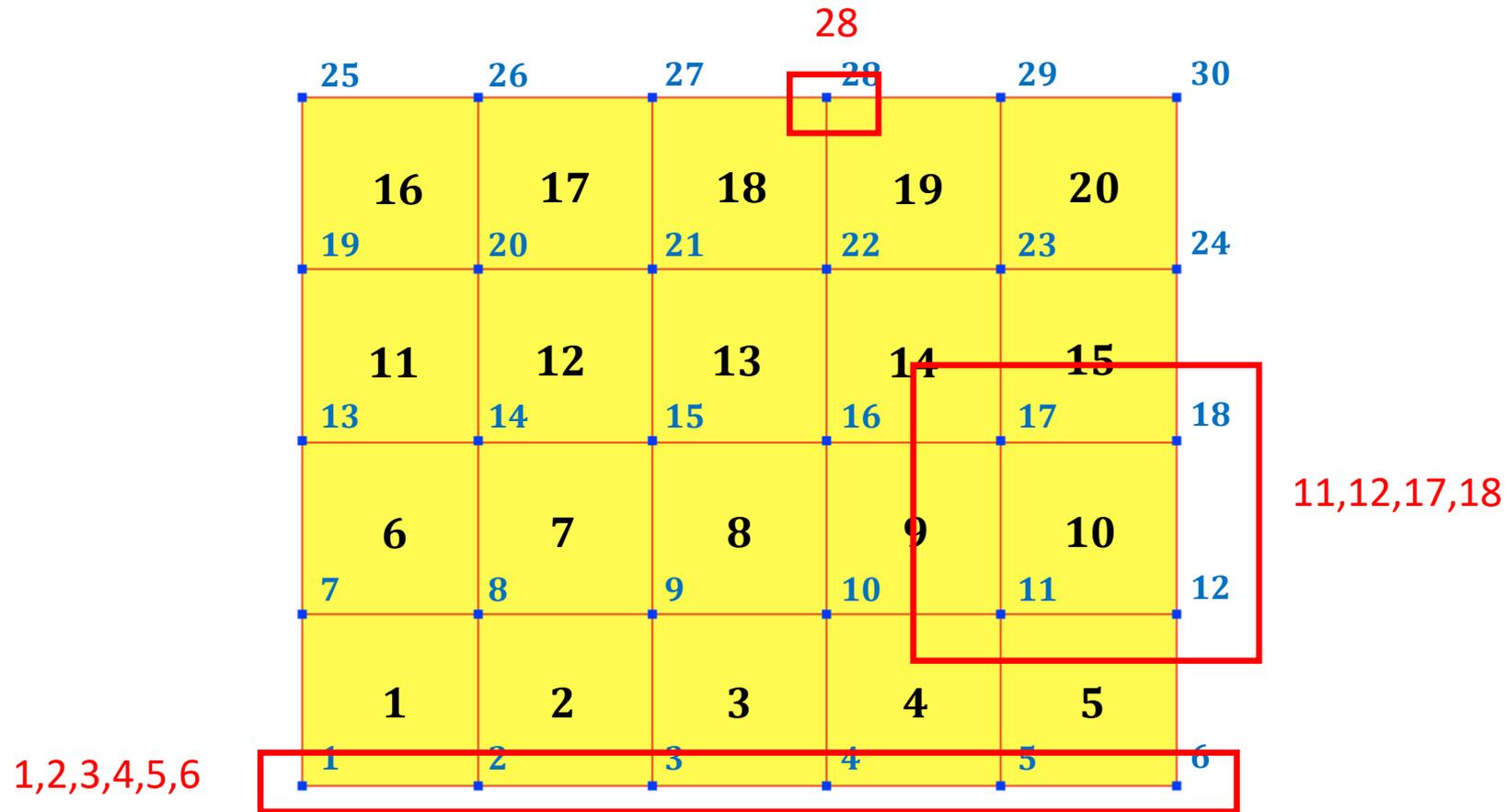
# Condições de contorno

```
% Adicionar condições de contorno de Dirichlet
dirichlet.point_1 = [-0.001, -0.001];
dirichlet.point_2 = [mesh.Lx*1.001, 0.001];
dirichlet.dofs = [1, 2];
dirichlet.value = 0.0;
mesh = AddDirichletBC(mesh,dirichlet);

% Adicionar condições de contorno de Neumann
neumann.point_1 = [mesh.Lx*0.4999, mesh.Ly*0.9999];
neumann.point_2 = [mesh.Lx*0.5001, mesh.Ly*1.0001];
neumann.dofs = [1];
neumann.value = 1.0;
mesh = AddNeumannBC(mesh,neumann);
```

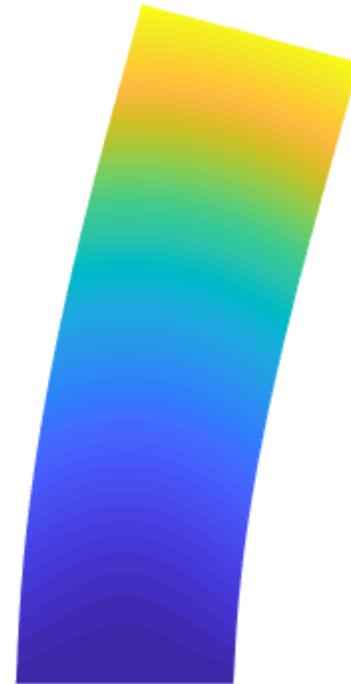


# Seleção de nó



# Condições de contorno, *solver* e *plot*

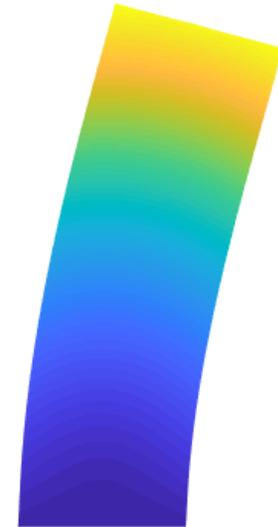
```
% Assembly do vetor de forças  
fea = AssemblePointLoads(fea);  
  
% Assembly da matriz de rigidez  
densities = ones(length(fea.mesh.incidence),1);  
fea = AssembleStructuralK(fea,densities);  
  
% Resolver equação de equilíbrio  
fea = SolveStaticStructuralFEA(fea);  
  
% Plotar deslocamentos da estrutura  
PlotStructuralDisplacements(fea,1e-1)
```



# Solução da equação de equilíbrio

Impor condições de contorno de Neumann ( $f(x, y) = f_0$ )

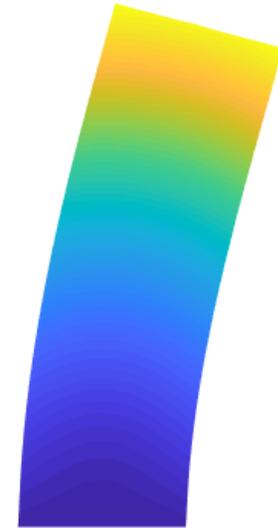
```
% Load vector assembly
self.F = sparse(zeros(2,1));
self.F(self.number_of_equations) = 0;
% Applied forces
for i = 1:size(self.mesh.neumann_boundary,1)
if (self.mesh.neumann_boundary(i,1) ~= 0)
    self.F(self.ID(self.mesh.neumann_boundary(i,2), self.mesh.neumann_boundary(i,1)),1) = ...
        ... self.mesh.neumann_boundary(i,3);
end
end
```



# Solução da equação de equilíbrio

Montagem da matriz de rigidez global:

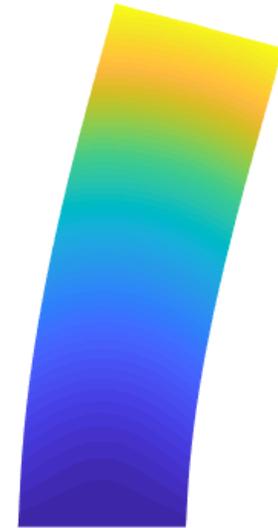
```
% Assembly  
self.K = sparse(I, J, Kg);
```



# Solução da equação de equilíbrio

## Identificação das condições de contorno de Dirichlet ( $u = 0$ )

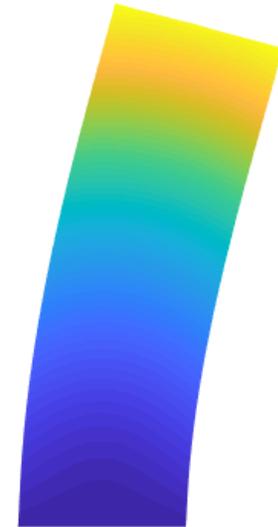
```
% Identifying active DOF's
dofn = [1:self.number_of_equations]';
% Blocking DOF's with dirichlet boundary conditions = 0
for i = 1:size(self.mesh.dirichlet_boundary,1)
    if (self.mesh.dirichlet_boundary(i,1) ~= 0) && (self.mesh.dirichlet_boundary(i,3) == 0)
        dofn(self.ID(self.mesh.dirichlet_boundary(i,2),self.mesh.dirichlet_boundary(i,1))) = 0;
    end
end
% Active DOF's
dofa = nonzeros(dofn);
```



# Solução da equação de equilíbrio

Solução do sistema linear:

```
% Matlab linear solver  
self.U(dofa) = self.K(dofa,dofa)\self.F(dofa);
```



# Plotando deslocamentos estruturais

```
function PlotStructuralDisplacements(self,scale)

    disp([' '])
    disp(['          Plotting structural displacements.'])

    hold on

    % Initializing deformed coordinates and displacements
    Dcoord = self.mesh.coordinates;
    Ux = zeros(size(self.mesh.coordinates,1),1);
    Uy = zeros(size(self.mesh.coordinates,1),1);
```

# Plotando deslocamentos estruturais

```
% Displacement vector magnitude
Gu = sqrt( Ux.^2 + Uy.^2 );

for i = 1:size(self.mesh.incidence,1)

    inci = self.mesh.incidence;

    % Plotting displacements
    x = [ Dcoord(inci(i,2),1) Dcoord(inci(i,3),1) ...
          ... Dcoord(inci(i,4),1) Dcoord(inci(i,5),1) ];
    y = [ Dcoord(inci(i,2),2) Dcoord(inci(i,3),2) ...
          ... Dcoord(inci(i,4),2) Dcoord(inci(i,5),2) ];
    c = [ Gu(inci(i,2)) Gu(inci(i,3)) Gu(inci(i,4)) Gu(inci(i,5)) ];
    fill(x,y,c, 'LineStyle', 'none')

end
```

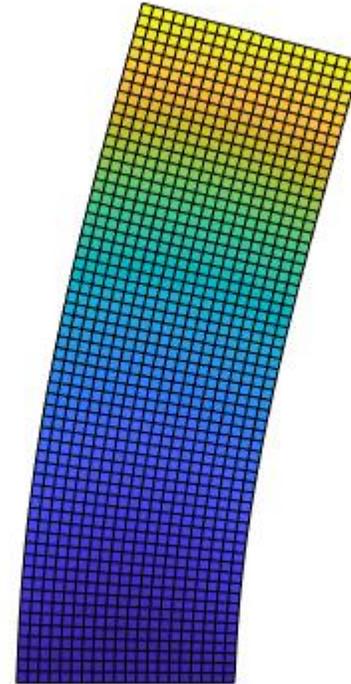
# Plotando deslocamentos estruturais

Remover ...

```
fill(x,y,c, 'LineStyle', 'none')
```

... e usar:

```
fill(x,y,c)
```



# Tensão de von Mises

- O conceito de máxima tensão permitida é introduzido.

$$\sigma_e \leq \sigma_{\text{allowed}}$$

↙  
Tensão equivalente

- O critério de tensão de von Mises (Richard von Mises, 1883-1953) é baseado na máxima energia de distorção.

$$\sigma_e = \sqrt{\sigma_x^2 + \sigma_y^2 - \sigma_x \sigma_y + 3\tau_{xy}^2} \longrightarrow \text{tensão de von Mises}$$

# Tensão de von Mises

- Equação

$$\sigma^{vm} = \sqrt{\sigma_x^2 + \sigma_y^2 - \sigma_x\sigma_y + 3\tau_{xy}^2}$$

- MEF

$$\boldsymbol{\sigma} = \begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \tau_{xy} \end{Bmatrix} = \mathbf{DBu}$$

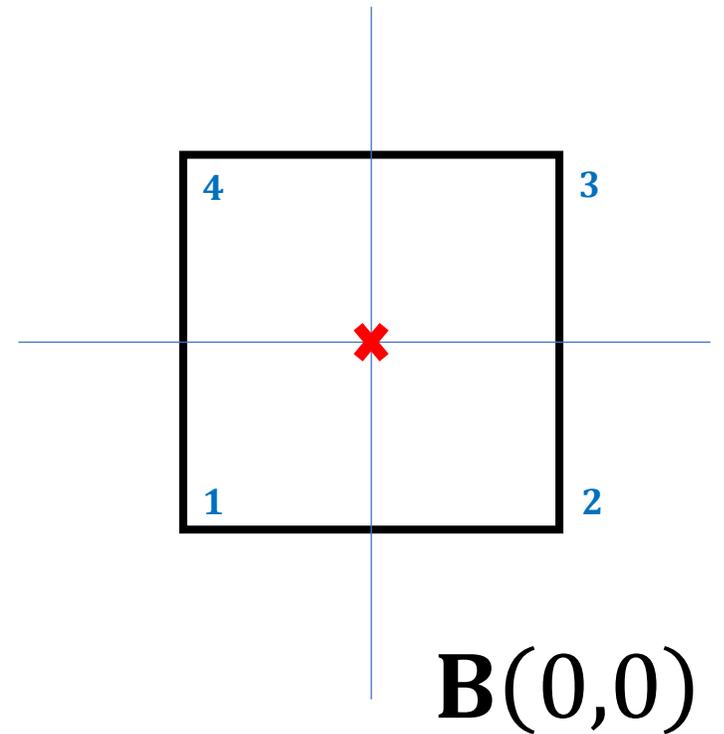
# Tensão de von Mises

- Equação

$$\sigma^{vm} = \sqrt{(\mathbf{DBu})^T \mathbf{V} (\mathbf{DBu})}$$

- Matriz de Voigt

$$\mathbf{V} = \begin{bmatrix} 1 & -0.5 & 0 \\ -0.5 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 3 \end{bmatrix}$$



# Tensão de von Mises

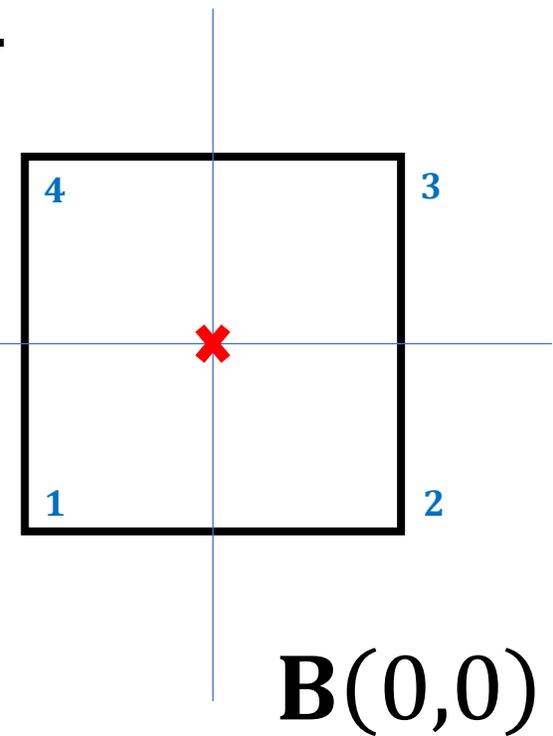
- Guia para implementar o código:
  - Criar uma “propriedade” em “Elasticity” chamada “vonMises”.
  - Criar uma nova função chamada “ComputeStresses”.

```
self = ComputeStresses(self, stress_case)
```

- Alocar o vetor para armazenar a tensão de von Mises de cada elemento.

```
self.vonMises = zeros(length(self.mesh.incidence), 1);
```

- Loop nos elementos.
- Copiar o conteúdo interno de “ComputeStructuralKe” para obter **DB** no centróides.



# Tensão de von Mises

- Selecione os deslocamentos estruturais.

```
% Element nodes
no1 = self.mesh.incidence(i,2);
no2 = self.mesh.incidence(i,3);
no3 = self.mesh.incidence(i,4);
no4 = self.mesh.incidence(i,5);

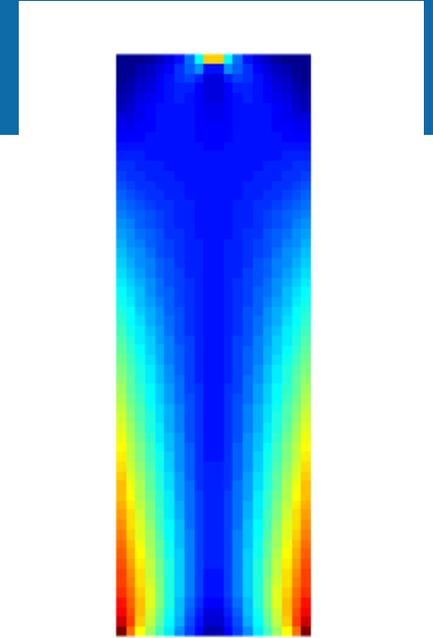
% Vector with element DOF's
loc = [self.ID(1,no1), self.ID(2,no1), self.ID(1,no2), self.ID(2,no2), ...
       self.ID(1,no3), self.ID(2,no3), self.ID(1,no4), self.ID(2,no4)];

% Element's displacement vector
Un = full(self.U(loc));
```

- Calcule as tensões de von Mises.

```
self.vonMises(i) = sqrt(DBU'*V*DBU);
```

# Função PlotScalarPerElement



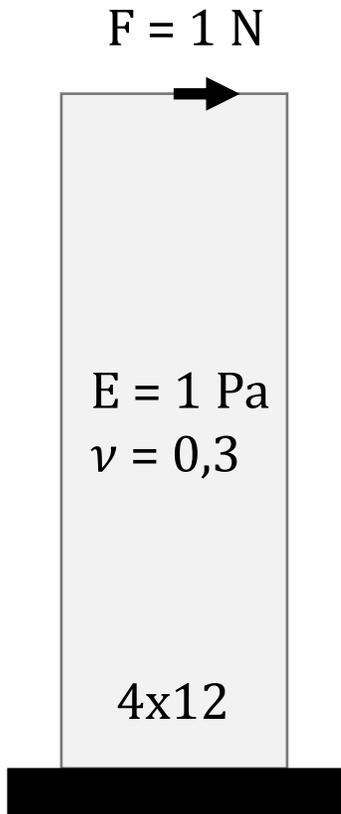
```
function PlotScalarPerElement(self, values, exp)

    % Defining matplot
    matplot = real(values.^(exp));
    matrixplot2 = self.mesh.plot_matrix;
    % Verifying if there are zeros in matrixplot
    if (length(find(matrixplot2 == 0)) >= 1)
        % Defining void for inexistent elements in the plot
        matplot(size(self.mesh.incidence,1)+1) = 0;
        matrixplot2(find(matrixplot2 == 0)) = size(self.mesh.incidence,1)+1;
    end

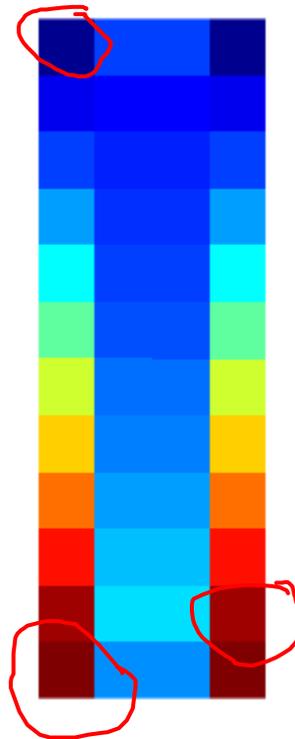
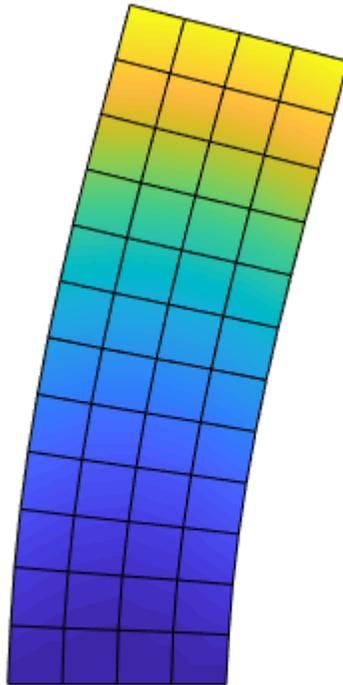
    % Plotting
    colormap(jet); imagesc(matplot(matrixplot2));
    axis equal; axis off;

end
```

# Tensões de von Mises



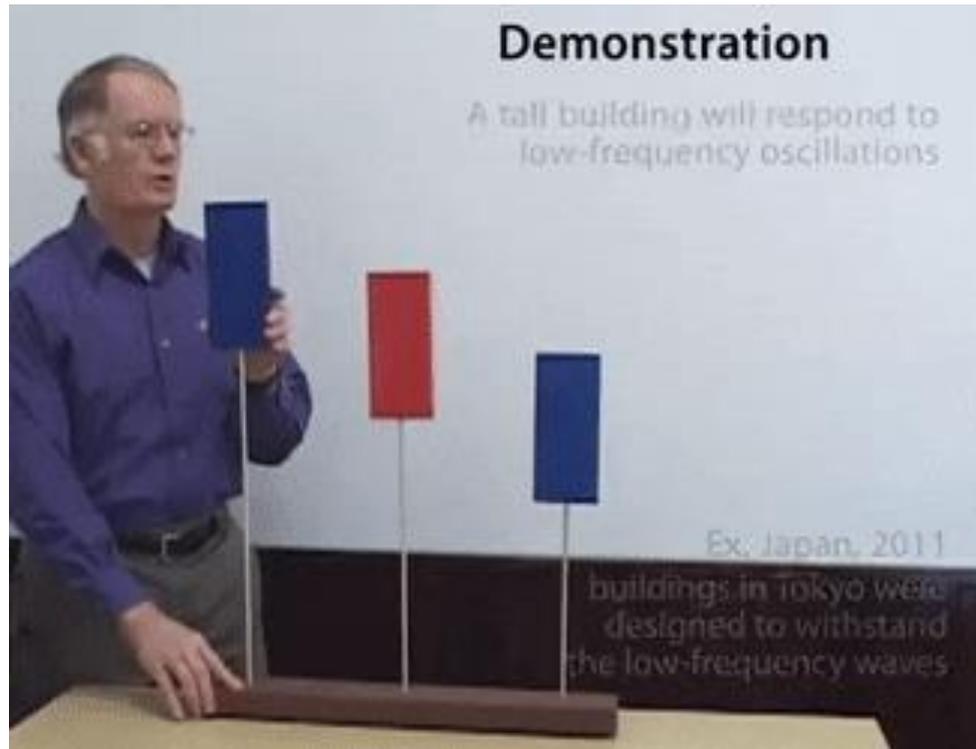
20 x 60 m



fea.vonMises =

0.0455	0.1479	0.1479	0.0455
0.1052	0.1130	0.1130	0.1052
0.1489	0.1253	0.1253	0.1489
0.1989	0.1342	0.1342	0.1989
0.2518	0.1437	0.1437	0.2518
0.3053	0.1548	0.1548	0.3053
0.3592	0.1672	0.1672	0.3592
0.4132	0.1805	0.1805	0.4132
0.4675	0.1948	0.1948	0.4675
0.5214	0.2120	0.2120	0.5214
0.5769	0.2306	0.2306	0.5769
0.6011	0.1896	0.1896	0.6011

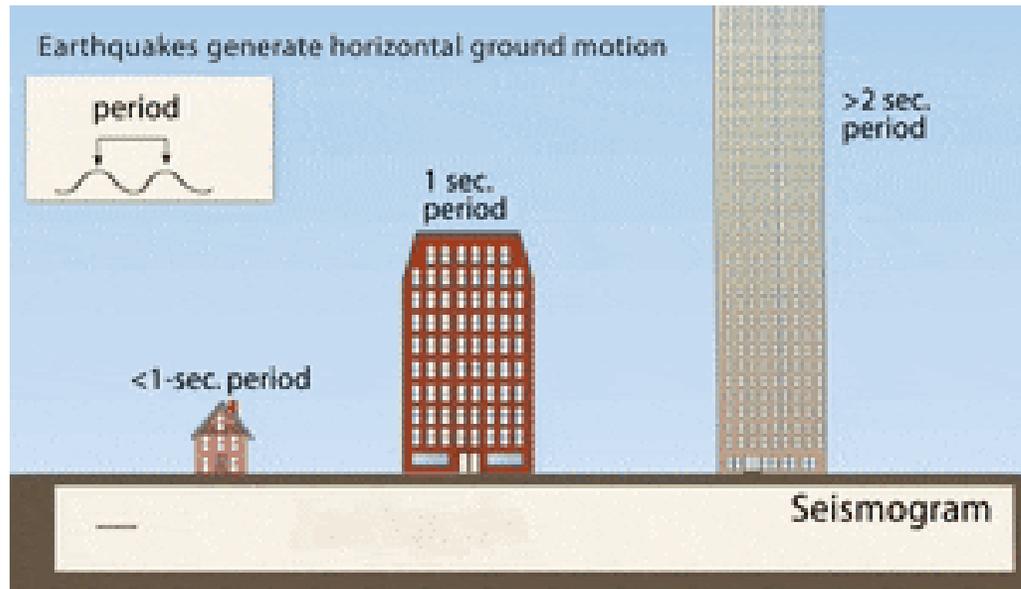
# Ressonância



$$\omega_n = \frac{\omega_0}{2\pi} = \frac{1}{2\pi} \sqrt{\frac{k}{m}}$$

O conhecimento das **frequências naturais** de um sistema é de grande importância em problemas de engenharia!

# Ressonância



$$\omega_n = \frac{\omega_0}{2\pi} = \frac{1}{2\pi} \sqrt{\frac{k}{m}}$$

# Frequências naturais (vibração livre)

Equação:

$$(\mathbf{K} - \omega^2 \mathbf{M})\mathbf{u} = 0$$

Matriz de massa:

$$\mathbf{M} = \int_{\Omega} \rho \mathbf{H}^T \mathbf{H} d\Omega$$

$$\mathbf{H} = \{N_1, 0, N_2, 0, N_3, 0, N_4, 0; \\ 0, N_1, 0, N_2, 0, N_3, 0, N_4\}$$

```
% Shape functions
```

```
N1 = (1/4) * (1-Q) * (1-N);
```

```
N2 = (1/4) * (1+Q) * (1-N);
```

```
N3 = (1/4) * (1+Q) * (1+N);
```

```
N4 = (1/4) * (1-Q) * (1+N);
```

```
% Matrix [H] with shape functions
```

```
H = [N1 0 N2 0 N3 0 N4 0;
```

```
      0 N1 0 N2 0 N3 0 N4];
```

# Frequências naturais (vibração livre)

Equação:

$$(\mathbf{K} - \omega^2 \mathbf{M})\mathbf{u} = 0$$

Para se impor condições de contorno (note que há apenas condição de Dirichlet nesse caso), utilize a mesma rotina que encontra os graus de liberdade ativos (dofa) na função `SolveStaticStructuralFEA`.

Comando no Matlab:

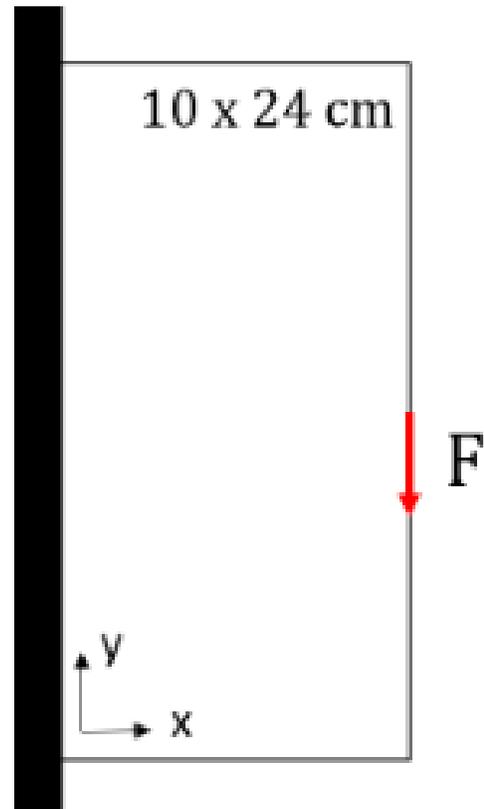
```
% Free vibration solver (sparse matrix -> eigs)  
[AVet, AVal] = eigs(self.K(dofa,dofa), self.M(dofa,dofa), number_of_modes, 'SM');
```

Autovetor (modos de vibrar)

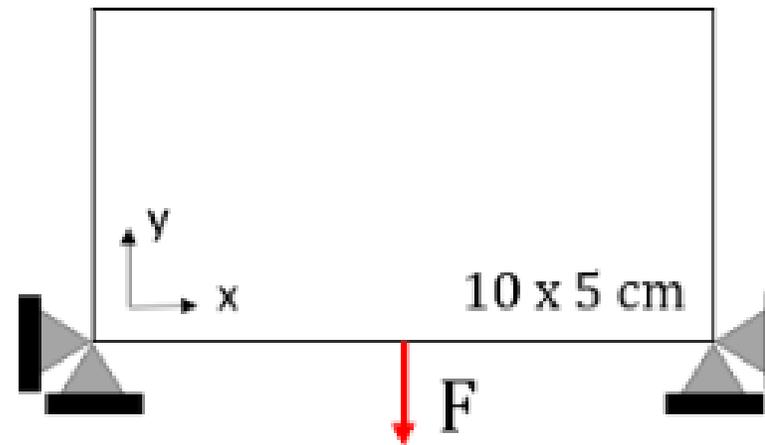
Autovalores  $\omega^2$ , onde a unidade de  $\omega$  é em rad/s.  
Dividir por  $2\pi$  para se obter a resposta em Hz.

# Caso estático

Trabalho 1A. Criar MAIN\_01 e MAIN\_02.

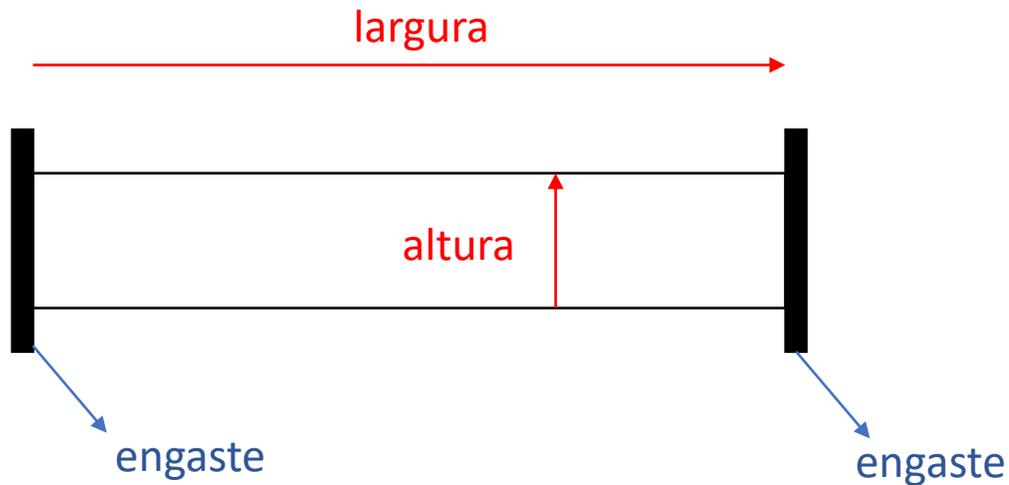


(a)



(b)

# Frequências naturais (vibração livre)



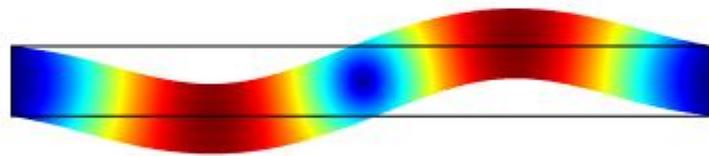
**Trabalho 1B. Criar MAIN\_03.  
Escrever relatório e fornecer o código!**

Largura = 10 m  
Altura = 1 m  
Alumínio ( $E = 70 \cdot 10^9$  Pa e  $\nu = 0.3$ )  
Estado plano de tensões  
Espessura unitária

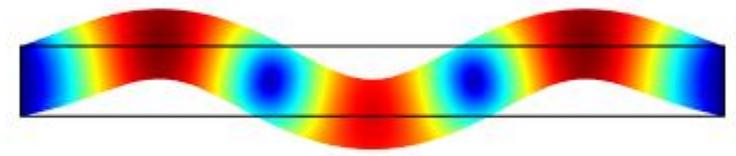
```
PlotEigenmodes (self, scale, number_of_modes)
```



$\omega = 49.3995$  Hz



$\omega = 126.8920$  Hz



$\omega = 229.9360$  Hz