# МИНИСТЕРСТВО ОБРАЗОВАНИЯ И НАУКИ РОССИЙСКОЙ ФЕДЕРАЦИИ ГОСУДАРСТВЕННОЕ БЮДЖЕТНОЕ ОБРАЗОВАТЕЛЬНОЕ УЧРЕЖДЕНИЕ ВЫСШЕГО ПРОФЕССИОНАЛЬНОГО ОБРАЗОВАНИЯ

«Московский государственный технический университет имени Н.Э. Баумана» (МГТУ им. Н.Э. Баумана)

# ФАКУЛЬТЕТ ФН КАФЕДРА «ВЫЧИСЛИТЕЛЬНАЯ МАТЕМАТИКА И МАТЕМАТИЧЕСКАЯ ФИЗИКА»

# Дисциплина:

Основы методов конечных элементов

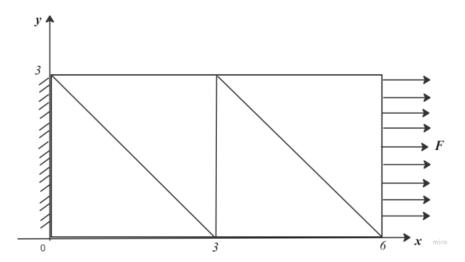
Отчет по выполнению лабораторной работы №5

Группа: ФН11-72Б

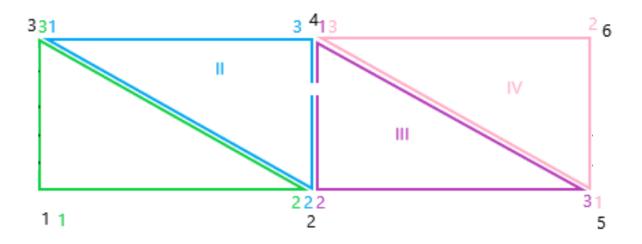
Студент: Ладыгина Л.В. Преподаватель:Захарова Ю.В.

# Метод конечных элементов для двумерной задачи упругости

Задача. Дана прямоугольная пластина левый край жестко защемлен, на правом действует равномерно распределенная нагрузка вдоль оси х интенсивностью  $20~{\rm H/cm^2}$ . Толщина тела t считается постоянной и равна  $2~{\rm cm}$ . Модуль упругости  $E=6\cdot 10^6~H~/~cm^2$ , коэффициент Пуассона  $\mu=0.25$ . Тело разбито на 4 треугольных элемента. Составить локальные матрицы жесткости и правых частей. Произвести сборку в глобальную матрицу и глобальный вектор. Решить СЛАУ.



## проведем дискретизацию области



Ищем вектора перемещения по х и у в виде вектора Ф по формулам:

$$k^{(e)}\boldsymbol{\Phi} = f^{(e)}$$

где 
$$\left[k^{(e)}\right] = \int_{V^{(e)}} \left[B^{(e)}\right]^T \left[D^{(e)}\right] \left[B^{(e)}\right] dV$$

$$f^{(e)} = \int_{S_1} \left[ N^{(e)} \right]^T \begin{bmatrix} p^{(e)}_x \\ p^{(e)}_y \end{bmatrix} dS$$

Найдем матрицу жесткости D:

$$D = \frac{E}{1 - \mu^2} \begin{bmatrix} 1 & \mu & 0 \\ \mu & 1 & 0 \\ 0 & 0 & (1 - \mu)/2 \end{bmatrix}$$

```
D=[[0 for i in range(3)]for j in range(3)]

D[0][0]=float(E)/(1-mu**2)
D[0][1]=float(E)/(1-mu**2)*mu
D[1][0]=D[0][1]
D[1][1]=D[0][0]
D[2][2]=float(E)/(2*(1-mu**2))*(1-mu)

for i in range(3):
    for j in range(3):
        print(D[i][j], end=' ')
        print("\n")

6400000.0 6400000.0 0

1600000.0 6400000.0 0
```

Матрица N имеет вид

$$\begin{bmatrix} N_1 & 0 & N_2 & 0 & N_3 & 0 \\ 0 & N_1 & 0 & N_2 & 0 & N_3 \end{bmatrix}$$

$$N_{i} = \frac{1}{2S^{(e)}} (a_{i} + b_{i}x + c_{i}y)$$

Функции В:

$$\begin{bmatrix} B^{(e)} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{\partial [N]}{\partial x} \\ \frac{\partial [N]}{\partial y} \end{bmatrix} = \frac{1}{2S^{(e)}} \begin{bmatrix} b_1 & 0 & b_2 & 0 & b_3 & 0 \\ 0 & c_1 & 0 & c_2 & 0 & c_3 \\ c_1 & b_1 & c_2 & b_2 & c_3 & b_3 \end{bmatrix}.$$

функции a(x,y), b(x,y), c(x,y) и функция определителя det(x,y):

```
def det(x,y):
 delta=(x[1]*y[2]-y[1]*x[2])+(x[2]*y[0]-x[0]*y[2])+(x[0]*y[1]-x[1]*y[0])
 return delta
def a(x,y):
 A.append(x[1]*y[2]-x[2]*y[1])
 A.append(x[2]*y[0]-x[0]*y[2])
 A.append(x[0]*y[1]-x[1]*y[0])
 return A
def b(x,y):
 B=[]
 B.append(y[1]-y[2])
 B.append(y[2]-y[0])
 B.append(y[0]-y[1])
 return B
def c(x,y):
 C=[]
 C.append(x[2]-x[1])
 C.append(x[0]-x[2])
 C.append(x[1]-x[0])
 return C
```

1) Рассмотрим первый элемент

```
x=[0,3,0]

y=[0,0,3]
```

Расчетные формулы:

```
B1=b(x,y)
C1=c(x,y)
for i in range(3):
 print("N",i+1,"= ", float(1)/(2*S)*A1[i], "+", float(1)/(2*S)*B1[i], "x +", float(1)/(2*S)*C1[i], "y\n")
print("\n\n")
B=[[0 for i in range(6)]for j in range(3)]
B[0][0]=float(1)/(2*S)*B1[0]
B[0][2]=float(1)/(2*S)*B1[1]
B[0][4]=float(1)/(2*S)*B1[2]
B[1][1]=float(1)/(2*S)*C1[0]
B[1][3]=float(1)/(2*S)*C1[1]
B[1][5]=float(1)/(2*S)*C1[2]
B[2][0]=float(1)/(2*S)*C1[0]
B[2][1]=float(1)/(2*5)*B1[0]
B[2][2]=float(1)/(2*S)*C1[1]
B[2][3]=float(1)/(2*S)*B1[1]
B[2][4]=float(1)/(2*S)*C1[2]
B[2][5]=float(1)/(2*S)*B1[2]
print("B\n")
for i in range(3):
 for j in range(6):
    print(round(B[i][j],2), end=' ')
  print("\n")
K1=t*S*np.dot(np.transpose(B),np.dot(D,B))
print("\n\nK:")
for i in range(6):
 for j in range(6):
    print(round(K1[i][j],7), end=' ')
  print("\n")
f=[0,0,0,0,0,0]
```

Т.к площадь и толщина представляют из себя постоянные величины, то для матрицы жесткости формула приобретает вид:

$$K^{(e)} = tS \cdot B^T DB$$

Для первого элемента отсутствуют нагрузки, поэтому  $\boldsymbol{f}^{(1)} \equiv \boldsymbol{0}$ 

Функции формы и матрица жесткости:

```
В
-0.33 0 0.33 0 0.0 0
0 -0.33 0 0.0 0 0.33
-0.33 -0.33 0.0 0.33 0.33 0.0
K:
8800000.0 4000000.0 -6400000.0 -2400000.0 -2400000.0 -1600000.0
4000000.0 8800000.0 -1600000.0 -2400000.0 -2400000.0 -6400000.0
-6400000.0 -1600000.0 6400000.0 0.0 0.0 1600000.0
-2400000.0 -2400000.0 0.0 2400000.0 2400000.0 0.0
-2400000.0 -2400000.0 0.0 2400000.0 2400000.0 0.0
-1600000.0 -6400000.0 1600000.0 0.0 0.0 6400000.0
```

### Аналогичным образом найдем матрицы жесткости для элементов 2, 3, 4:

```
K2:
6400000.0 0.0 0.0 1600000.0 -6400000.0 -1600000.0

0.0 2400000.0 2400000.0 0.0 -2400000.0 -2400000.0

0.0 2400000.0 2400000.0 0.0 -2400000.0 -2400000.0

1600000.0 0.0 0.0 6400000.0 -1600000.0 -6400000.0

-6400000.0 -2400000.0 -2400000.0 -1600000.0 8800000.0 4000000.0

-1600000.0 -2400000.0 -2400000.0 -6400000.0 4000000.0 8800000.0
```

```
K3:
```

2400000.0 0.0 -2400000.0 -2400000.0 0.0 2400000.0

0.0 6400000.0 -1600000.0 -6400000.0 1600000.0 0.0

-2400000.0 -1600000.0 8800000.0 4000000.0 -6400000.0 -2400000.0

-2400000.0 -6400000.0 4000000.0 8800000.0 -1600000.0 -2400000.0

0.0 1600000.0 -6400000.0 -1600000.0 6400000.0 0.0

2400000.0 0.0 -2400000.0 -2400000.0 0.0 2400000.0

#### K4:

2400000.0 0.0 -2400000.0 -2400000.0 0.0 2400000.0

0.0 6400000.0 -1600000.0 -6400000.0 1600000.0 0.0

-2400000.0 -1600000.0 8800000.0 4000000.0 -6400000.0 -2400000.0

-2400000.0 -6400000.0 4000000.0 8800000.0 -1600000.0 -2400000.0

0.0 1600000.0 -6400000.0 -1600000.0 6400000.0 0.0

2400000.0 0.0 -2400000.0 -2400000.0 0.0 2400000.0

#### Найдем вектор правой части для 4-го элемента:

$$fl = F \cdot \int_3^6 \int_{6-x}^3 Nl \, \, \mathrm{d}y \, \mathrm{d}x$$

$$f2 = F \cdot \int_3^6 \int_{6-x}^3 N2 \, dy dx$$

$$f3 = F \cdot \int_{3}^{6} \int_{6-x}^{3} N3 \, dy dx$$

$$f = \begin{bmatrix} f_x^{(5)} \\ \mathbf{f}_x^{(6)} \\ \mathbf{f}_x^{(5-6)} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f_I \\ f_2 \\ f_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 3.006000000010^7 \\ 3.006000000010^7 \\ 3.006000000010^7 \end{bmatrix}$$
$$F^{(5)} = f_x^{(5)} + \mathbf{f}_x^{(5-6)} = 6 \cdot 10^7$$
$$F^{(6)} = f_x^{(6)} + \mathbf{f}_x^{(5-6)} = 6 \cdot 10^7$$

Найдем глобальный вектор нагрузки F и глобальную матрицу жесткости:

Глобальный вектор нагрузки имеет ненулевые компоненты только в узлах 5 и 6 по оси ОХ , следовательно, представлен в виде :

```
F=[0,0,0,0,0,0,0,6000000,0,6000000,0]
```

Индексы вершин для каждого тела:

```
index_I=[0,1,2]
index_II=[2,1,3]
index_III=[3,1,4]
index_IV=[4,5,3]
```

составление глобальной матрицы:

```
K[2*i+1][2*j]+=K1[2*k+1][2*t]
 K[2*i+1][2*j+1]+=K1[2*k+1][2*t+1]
 K[2*j][2*i+1]=K[2*i+1][2*j]
if i==index II[k] and j==index II[t]:
   if (i\%2==0):
    K[2*i][2*j]+=K2[2*k][2*t]
    K[2*i+1][2*j+1]+=K2[2*k+1][2*t+1]
   K[2*i][2*j]+=K2[2*k][2*t]
  K[2*i+1][2*j]+=K2[2*k+1][2*t]
   K[2*i+1][2*j+1] += K2[2*k+1][2*t+1]
   K[2*j][2*i+1]=K[2*i+1][2*j]
if i==index III[k] and j==index III[t]:
    if (i\%2==0):
    K[2*i][2*j]+=K3[2*k][2*t]
    K[2*i+1][2*j+1]+=K3[2*k+1][2*t+1]
    K[2*i][2*j]+=K3[2*k][2*t]
  K[2*i+1][2*j]+=K3[2*k+1][2*t]
 K[2*i+1][2*j+1]+=K3[2*k+1][2*t+1]
 K[2*j][2*i+1]=K[2*i+1][2*j]
    K[2*i][2*j]+=K4[2*k][2*t]
    K[2*i+1][2*j+1]+=K4[2*k+1][2*t+1]
    K[2*i][2*j]+=K4[2*k][2*t]
K[2*i+1][2*j]+=K4[2*k+1][2*t]
K[2*i+1][2*j+1]+=K4[2*k+1][2*t+1]
```

```
K[2*j][2*i+1]=K[2*i+1][2*j]

for i in range(12):
   for j in range(12):
     print(round(K[i][j],7), end=' ')
   print("\n")
```

Глобальная матрица К с учетом закреплений в 1-ом и 3-ем узле:

Найдем вектор  $\Phi$  из матричного уравнения  $\Phi = \operatorname{K}^{-1} f$ :

```
np.dot(np.linalg.inv(K), F)
```

#### полученные значения:

```
[ 0.00000000e+00, 0.00000000e+00, 2.47934096e-06, 5.63485622e-08, 1.09187843e-15, 0.00000000e+00, 3.65497819e-06, -8.76780297e-07, 6.81818583e+00, -9.08330837e-07, 8.67769025e+00, -2.08489967e+00)
```

| № узла, <i>і</i> | $u_{i}$ (перемещения по ОХ) | $v_{_i}$ (перемещения по ОУ) |
|------------------|-----------------------------|------------------------------|
| 1                | 0                           | 0                            |
| 2                | 2.47934096e-06              | 5.63485622e-08               |
| 3                | 0                           | 0                            |
| 4                | 3.65497819e-06              | -8.76780297e-07              |
| 5                | 6.81818583e+00              | -9.08330837e-07              |
| 6                | 8.67769025e+00              | -2.08489967e+00              |