

Федеральное государственное бюджетное образовательное
учреждение высшего профессионального образования
«Московский Государственный Технический Университет имени
Н.Э. Баумана»
Национальный исследовательский университет техники и
технологий
(МГТУ им. Н.Э.Баумана)

Факультет «Робототехника и комплексная автоматизация»
Кафедра «Системы автоматизированного проектирования»
(РК-6)

Отчет по лабораторной работе №2
По дисциплине «Прикладная механика»
На тему «Расчет статически-неопределимой балки методом конечных
элементов»

Выполнил студент группы РК6-34Б
Новиков В.П.

Москва, 2019 г.

Задача

Составить конечно-элементную программу для расчета статически неопределимой балки и проверить корректность ее работы с использованием Siemens NX.

Исходные данные: Материал балки: сталь (модуль Юнга $E = 2e11$ Па).

Сечение балки: прямоугольное (Рисунок 1).

Геометрические параметры балки: $l = 0.1$ м, $b = 10$ мм, $h = 20$ мм
Величина нагрузки: $F = 10$ Н.

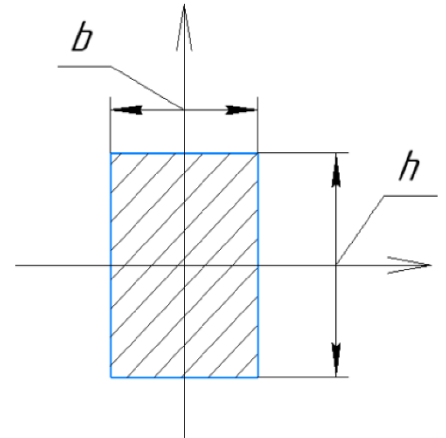
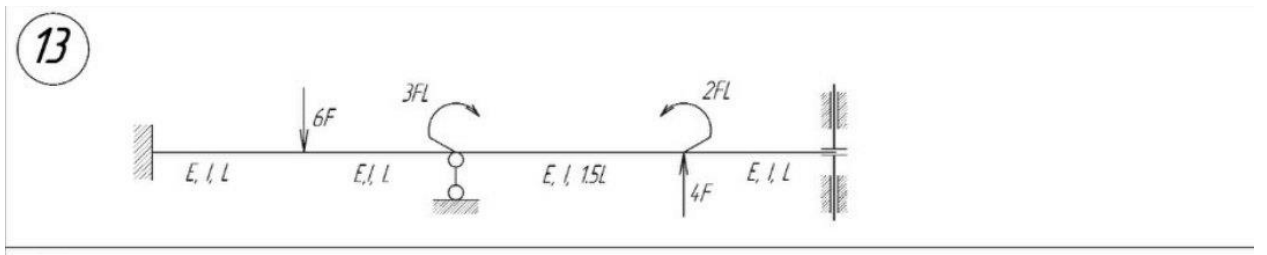


Рисунок 1. Поперечное сечение балки

Вариант



Описание алгоритма решения

1) Задаем исходные данные:

b, h – ширина и высота сечения;

J_y – момент инерции;

l – длина единичного отрезка;

E – модуль Юнга;

F – величина силы;

N_{el} – кол-во КЭ в системе;

E_{sys} – вектор упругих свойств системы;

L_{sys} – вектор длин конечных элементов;

N_{dofs} – кол-во степеней свободы системы;

K_{global} – глобальная матрица жёсткости;

U_{node} – вектор граничных условий;

F_{node} – вектор внешних сил и моментов;

K_{local} – локальная матрица жесткости;

$Index_M$ – матрица индексов.

2) Создаем матрицу индексов $Index_M$, хранящую номера узлов в глобальной и локальной системах координат.

3) С помощью вложенных циклов заполняем глобальную матрицу жесткости K_{global} на основе матриц жесткости конечных элементов K_e , которые считаются функцией K_{loc_calc} .

4) Накладываем кинематические граничные условия, модифицируем матрицу жесткости. Для этого задается вектор U_{node} количеством элементов N_{dofs} . В ячейке, где узел закреплен, ставим 1, в свободных узлах ставим 0. Обнуляем столбцы и строки с номерами, соответствующими номерам элементов, равных 1, в векторе U_{node} . На пересечении этих столбцов и строк ставим 1.

5) Вычисляем вектор перемещений $U = pinv(K_{glob}) * F_{node}'$.

6) Выводим на экран вектор перемещений U , переводя значения в нужные единицы измерения (мм для перемещений и градусы для углов поворота).

Элементы, стоящие на нечетных позициях, отвечают за вертикальные перемещения узлов, а на четных - за угол поворота.

Текст программы

```
function prik_meich_lab2
    format long
    h = 20; % Высота сечения, мм
    b = 10; % Ширина сечения, мм
    Jy = (b*h^3)/12; % Момент инерции сечения
    l = 100; % Длина, мм
    E = 2e5; % Модуль Юнга
    F = 10; % Сила, Н
    NumberOfElements = 4; % Кол-во КЭ в системе
    E_System = [E, E, E, E]; % Вектор упругих свойств системы
    LenghtSystem = [l, l, 1.5*l, l]; % Вектор длин конечных элементов
    DegreesOfFreedomNumber = 2*(NumberOfElements + 1); % Кол-во степеней
    свободы системы
    K_GlobalMatrix = zeros(DegreesOfFreedomNumber); % Глобальная матрица
    жёсткости
    Vector_U = [1,1, 0,0, 1,0, 0,0, 0,1]; % Вектор граничных условий
    Vector_F = [0,0, -6*F,0, 0,-3*F*l, 4*F,2*F*l, 0,0]; % Вектор внешних
    сил и моментов
    K_LocalMatrix = zeros(4); % Локальная матрица жёсткости
    IndexMatrix = [1:4; % Матрица индексов
                   3:6;
                   5:8;
                   7:10;];

    for i = 1:NumberOfElements % Вычисление матрицы жёсткости для каждого КЭ
    и ансамблирование
        K_LocalMatrix = K_LocalMatirxCalc(LenghtSystem(i), E_System(i), Jy);
        for j = 1:4
            for k = 1:4
                K_GlobalMatrix(IndexMatrix(i, j),IndexMatrix(i, k)) =
                K_GlobalMatrix(IndexMatrix(i, j),IndexMatrix(i, k))+K_LocalMatrix(j,k);
            end
        end
    end

    for i = 1:DegreesOfFreedomNumber % Наложение кинематических граничных
    условий
        if(Vector_U(i) == 1)
            K_GlobalMatrix(i, :) = 0;
            K_GlobalMatrix(:, i) = 0;
            K_GlobalMatrix(i, i) = 1;
        end
    end

    U = pinv(K_GlobalMatrix)*Vector_F';

    for i = 1:DegreesOfFreedomNumber % Вывод вектора перемещений на экран
        if(rem(i,2) == 1)
            fprintf('%f mm\n',U(i)) % Вывод перемещений в мм
        else
            fprintf('%f deg\n',U(i)*180/pi) % Вывод угла поворота в градусах
        end
    end
end
```

```

function K = K_LocalMatirxCalc(L, E, J) % Вычисление матрицы жесткости для
плоского балочного элемента
    K = [12*E*J/(L^3), 6*E*J/(L^2), -12*E*J/(L^3), 6*E*J/(L^2);
        6*E*J/(L^2), 4*E*J/L, -6*E*J/(L^2), 2*E*J/L;
        -12*E*J/(L^3), -6*E*J/(L^2), 12*E*J/(L^3), -6*E*J/(L^2);
        6*E*J/(L^2), 2*E*J/L, -6*E*J/(L^2), 4*E*J/L];
end

```

2 вариант программы

```

function main()
N_el = input('elements mount ');
l = input('nominal length ');
b = input('section length ');
h = input('section width ');
Jy = b*h^3/12;
f = input('nominal force ');
E = 2e7;

N_dof_el = 4;
N_dof_sys = (N_el+1)*N_dof_el/2;

U = zeros(1, N_dof_sys);
for i = 1:N_dof_sys
    if (mod(i,2)==1)
        U(i) = input('first DOF of i element: ');
    end
    if (mod(i,2)==0)
        U(i) = input('fifth DOF of i element: ');
    end
end

F = zeros(1, N_dof_sys);
for i = 1:N_dof_sys
    if (mod(i,2)==1)
        F(i) = f*input('force of i element(coef only): ');
    end
    if (mod(i,2)==0)
        F(i) = f*l*input('moment of i element(coef only): ');
    end
end

L = zeros(1, N_el);
for i = 1:N_el
    L(i) = l*input('length i element: ');
end

Index_M = zeros(N_el, N_dof_el);
for i = 1:N_el
    Index_M(i, :) = [(i-1)*2+1:(i-1)*2+N_dof_el];
end

K_el = zeros(N_dof_el);

```

```

K_g = zeros(N_dof_sys);
E_sys = [E, E, E];

for i = 1:N_el
    K_el = K_el_calc(E_sys(1), L(1), Jy)
    j = Index_M(i, 1);
    k = Index_M(i, N_dof_el);
    K_g(j:k, j:k) = K_g(j:k, j:k) + K_el;
end

for i = 1:N_dof_sys
    if(U(i) == 0)
        K_g(:, i) = 0;
        K_g(i, :) = 0;
        K_g(i, i) = 1;
    end
end

res=inv(K_g)*F'

end

function K = K_el_calc(E, L, J)
K = [12*E*J/(L^3), 6*E*J/(L^2), -12*E*J/(L^3), 6*E*J/(L^2);
    6*E*J/(L^2), 4*E*J/L, -6*E*J/(L^2), 2*E*J/L;
    -12*E*J/(L^3), -6*E*J/(L^2), 12*E*J/(L^3), -6*E*J/(L^2);
    6*E*J/(L^2), 2*E*J/L, -6*E*J/(L^2), 4*E*J/L];
end

```

Результат работы программы

0.000000 mm
 0.000000 deg
 -0.004609 mm
 -0.001567 deg
 0.000000 mm
 0.006267 deg
 0.036797 mm
 0.015398 deg
 0.050234 mm
 0.000000 deg

Выполнение расчета исходной системы в программе Siemens NX

CAD-модуль, создание геометрической модели:

- 1) Создаем модель моделирования;
- 2) Создаем плоский эскиз (строим 4 соединённых линии вдоль оси x) и задаем размер;
- 3) Сохраняем файл.

CAE-модуль, создание конечно-элементной модели балочного элемента:

- 1) Создаем новый файл КЭ модели;
- 2) Связываем файл с моделью, применив отображение геометрии прямых ;
- 3) Создаем конечно-элементную сетку. Выбираем параметр "1D сетка" и применяем к модели. Число элементов выбираем равным 1. .
- 4) Создаем поперечное сечение прямоугольной формы с нужными шириной и высотой;
- 5) Выбираем тип материала "AISI_STEEL_1005";
- 6) Сохраняем файл.

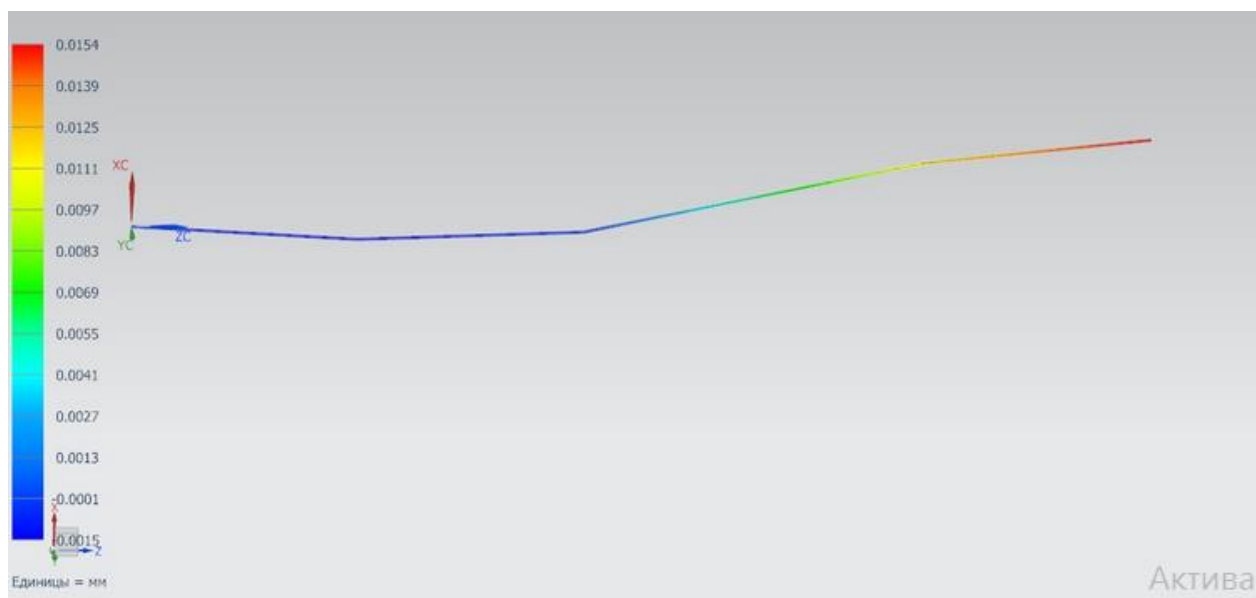
CAE-модуль, решение прочностной задачи:

- 1) Создаем новый файл симуляции;
- 2) Связываем с файлом конечно-элементной модели;
- 3) Задаем граничные условия. Выбираем в верхнем меню «Тип закрепления» -> «Ограничение задаваемое пользователем». В левом верхнем углу в фильтре выбора ставим «Узел». Выбираем нужный узел и ставим «фиксировано» в необходимом месте;
- 4) Задаем внешний силовой фактор. Выбираем в верхнем меню «Тип нагрузки» -> «Сила». Выбираем нужный узел и прикладываем к нему силу. Задаем вектор направления силы;

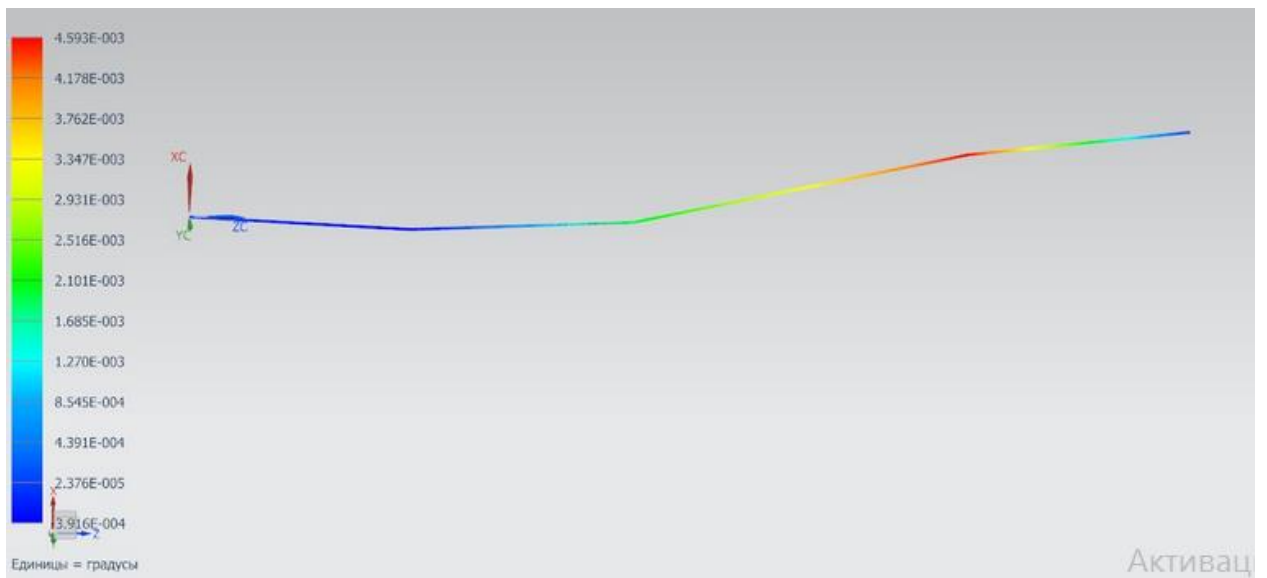
- 5) Задаем момент. Выбираем в верхнем меню «Тип нагрузки» -> «Момент». Выбираем нужный узел и прикладываем к нему момент. Задаем вектор направления момента;
- 6) Сохраняем файл;

Результат расчёта в Siemens NX

Перемещение в узлах



Поворот в узлах



	W_1 , mm	θ_1 , °	W_2 , mm	θ_2 , °	W_3 , mm	θ_3 , °	W_4 , mm	θ_4 , °	W_5 , mm	θ_5 , °
MatLab	0	0	-0.0046	-0.0015	0	0.006267	0.0367	0.0153	0.05	0
Siemens Nx	0	0	-0.0051	-0.0014	0	0.006263	0.0369	0.016	0.05	0
Отн. погрешность	0%	0 %	8%	4%	0%	0.3%	0.4%	6%	0.6%	0 %

Вывод

Результаты, полученные в NX и результаты, полученные в MatLab, равны с некой погрешностью. Это происходит потому что в обоих случаях использовался один и тот же метод расчёта(метод конечных элементов).