

Воронежский государственный педагогический университет, Россия

**МОДЕЛИРОВАНИЕ ЗАДАЧИ О ПРОГИБЕ ТОНКОЙ ПЛАСТИНЫ В РЕЗУЛЬТАТЕ ТЕПЛООВОГО ВОЗДЕЙСТВИЯ****АННОТАЦИЯ**

В предлагаемой работе строится математическая модель задачи о прогибе тонкой пластины, пересекающей прямоугольную область, подверженной тепловому воздействию среды внутри емкости. Проведен компьютерный эксперимент для идентификации модели.

**1. ВВЕДЕНИЕ**

В связи с широким использованием упругих металлических конструкций в различных областях деятельности человека, в частности в строительстве, машиностроении, микроэлектронике и др., а также с постоянно развивающейся мощностью вычислительной техники, появляется возможность их компьютерного исследования, прогнозирования устойчивости, надежности и долговечности данных конструкций в результате эксплуатации. Поэтому методы исследования подобных задач с использованием компьютерных возможностей привлекают все большее внимание [1].

**2. ПОСТАНОВКА ЗАДАЧИ**

Предположим, что внутри области с прямоугольным поперечным сечением расположена тонкая пластина, концы которой в течение всего времени эксперимента остаются неподвижными.

Выберем декартову систему координат так, чтобы плоскость  $z = 0$  была серединной.

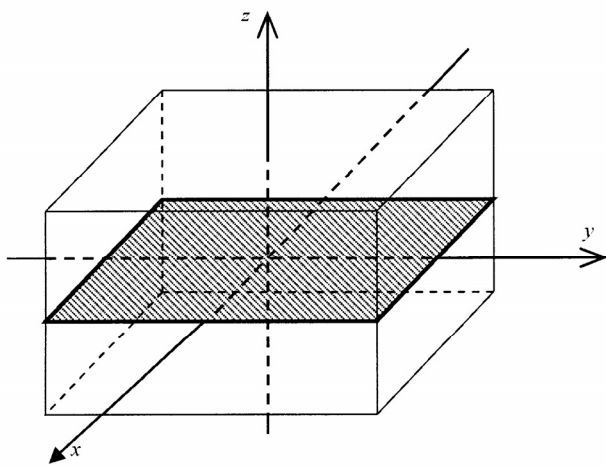


Рис. 1 Модель рассматриваемой установки.

Рассмотрим малые прогибы пластины, ограниченной стенками параллелепипеда и лежащей в плоскости  $xOy$  с центром в начале координат (рис. 1). В течение времени  $t$  боковые стенки области испытывают тепловое воздействие, прямо пропорциональное времени  $t$ . В начальный момент времени пластина неподвижна. Температурное поле внутри области известно. Верхняя и нижняя стенки области теплоизолированы. Требуется рассчитать смещение

пластины от положения равновесия в результате теплового и гравитационного воздействий.

**3. МАТЕМАТИЧЕСКАЯ МОДЕЛЬ ЗАДАЧИ**

В качестве основного уравнения для стационарных прогибов пластины постоянной толщины выступает уравнение Софи Жермен:

$$D\Delta\Delta W = q - \Delta M_T, \quad (1)$$

где  $D$  — цилиндрическая жесткость,  $q = q(x, y)$  — нагрузка, а  $M_T$  — изгибающий момент, обусловленный температурными воздействиями. Для  $M_T$  имеем представление [2]:

$$M_T = 2\mu\alpha \int_{-h/2}^{h/2} T(x, y, z) z dz \quad (2)$$

При этом температурное поле определяется из решения соответствующего уравнения теплопроводности, которое имеет следующий вид:

$$\frac{\partial T}{\partial t} = a \left( \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} \right) \quad (3)$$

где  $a$  — коэффициент температуропроводности.

Начальные и граничные условия для уравнения (3) имеют вид:

- температурное поле в начальный момент времени примем равное нулю, т.е.

$$T(x, y, z, 0) = 0; \quad (4)$$

- температурные поля на границах области прямо пропорциональны времени  $t$ , т.е.

$$T(0, y, z, t) = T(a, y, z, t) = T(x, 0, z, t) = T(x, b, z, t) = t; \quad (5)$$

- верхняя и нижняя стенки области теплоизолированы, т.е.

$$\frac{\partial T(x, y, -\frac{h}{2}, t)}{\partial z} = \frac{\partial T(x, y, \frac{h}{2}, t)}{\partial z} = 0 \quad (6)$$

Влияние инерционных сил приводят к следующему уточнению уравнения (1):

$$\rho h \frac{\partial^2 W}{\partial t^2} = -D\Delta\Delta W - \Delta M_T + q, \quad (7)$$

которое представляет собой нестационарное уравнение, определяющее прогибы пластины.

Начальные и граничные условия для уравнения (7) имеют вид:

- в начальный момент времени смещение и скорость смещения пластины равны нулю, т.е.

$$W(x, y, 0) = 0; \quad (8)$$

$$\frac{\partial W(x, y, 0)}{\partial t} = 0; \quad (9)$$

- на внешней границе  $\Gamma$  пластины имеют место следующие условия жесткого закрепления:

$$\left. \frac{\partial W(x, y, t)}{\partial n} \right|_{(x, y) \in \Gamma} = W(x, y, t)|_{(x, y) \in \Gamma} = 0. \quad (10)$$

Таким образом, имеем задачу, которая описывается системой уравнений (2)-(10), представляющих собой математическую модель исследуемого физического процесса.

#### 4. ПОСТРОЕНИЕ РАЗНОСТНОЙ СИСТЕМЫ

Аппроксимация задачи выполняется на равномерной сетке с заданным шагом  $\Delta x$  по оси  $Ox$ ,  $\Delta y$  по оси  $Oy$  и  $\Delta z$  по оси  $Oz$ .

Решение системы дифференциальных уравнений выполняется методом конечных разностей. Для этого строится система разностных уравнений:

$$\frac{T_{ijl}^{k+1} - T_{ijl}^k}{\Delta t} = a \left[ \frac{T_{i+1jl}^k - 2T_{ijl}^k + T_{i-1jl}^k}{(\Delta x)^2} + \frac{T_{ijl+1}^k - 2T_{ijl}^k + T_{ijl-1}^k}{(\Delta y)^2} + \frac{T_{ijl+1}^k - 2T_{ijl}^k + T_{ijl-1}^k}{(\Delta z)^2} \right], \quad (11)$$

где  $i = 1..n-1$ ,  $y = 1..n-1$   $l = 1..m-1$

$$T_{0jl}^k = T_{njl}^k = T_{i0l}^k = T_{inl}^k = t, \quad (12)$$

где  $i = 0..n$ ,  $y = 0..n$   $l = 0..m$

$$\frac{T_{ij0}^k - T_{ij1}^k}{\Delta z} = 0, \quad (13)$$

где  $i = 0..n$ ,  $y = 0..n$

$$\frac{T_{ijm}^k - T_{ijm-1}^k}{\Delta z} = 0, \quad (14)$$

где  $i = 0..n$ ,  $y = 0..n$

$$T_{ijl}^0 = 0, \quad (15)$$

где  $i = 0..n$ ,  $y = 0..n$   $l = 0..m$

$$\rho h \frac{W_{ij}^{k+1} - 2W_{ij}^k + W_{ij}^{k-1}}{(\Delta t)^2} = -D \left[ \frac{W_{i+2j}^k - 4W_{i+1j}^k + 6W_{ij}^k - 4W_{i-1j}^k + W_{i-2j}^k}{(\Delta x)^4} + \frac{W_{ij+2}^k - 4W_{ij+1}^k + 6W_{ij}^k - 4W_{ij-1}^k + W_{ij-2}^k}{(\Delta y)^4} + 2 \frac{W_{i+1j+1}^k - 2W_{i+1j}^k + W_{i+1j-1}^k}{(\Delta x \Delta y)^2} - 4 \frac{W_{ij+1}^k - 2W_{ij}^k + W_{ij-1}^k}{(\Delta x \Delta y)^2} + 2 \frac{W_{i-1j+1}^k - 2W_{i-1j}^k + W_{i-1j-1}^k}{(\Delta x \Delta y)^2} \right] - \left[ \frac{M_{T_{i+1j}} - 2M_{T_{ij}} + M_{T_{i-1j}}}{(\Delta x)^2} + \frac{M_{T_{ij+1}} - 2M_{T_{ij}} + M_{T_{ij-1}}}{(\Delta y)^2} \right] + q, \quad (16)$$

где  $i = 2..n-2$ ,  $y = 2..n-2$ ,  $q$  - нагрузка на единицу площади пластины.

$$W_{0j}^k = W_{nj}^k = W_{i0}^k = W_{in}^k = 0, \quad (17)$$

где  $i = 0..n$ ,  $y = 0..n$

$$\frac{W_{0j}^k - W_{1j}^k}{\Delta x} = \frac{W_{nj}^k - W_{n-1j}^k}{\Delta x} = \frac{W_{i0}^k - W_{i1}^k}{\Delta y} = \frac{W_{in-1}^k - W_{in}^k}{\Delta y} = 0, \quad (18)$$

где  $i = 0..n$ ,  $y = 0..n$

$$\frac{W_{ij}^1 - W_{ij}^0}{\Delta t} = 0, \quad (19)$$

где  $i = 0..n$ ,  $y = 0..n$

#### 5. АЛГОРИТМ РЕШЕНИЯ

Программирование задачи и расчеты выполнялись при следующих значениях параметров:

- длина пластины  $b = 0.5$  м;
- ширина пластины  $a = 0.5$  м;
- высота области  $0.04$  м;
- $\Delta x = 0.05$ ,  $\Delta y = 0.05$ ,  $\Delta z = 0.01$ ,  $\Delta t = 0.0001$ .

Исследуемая область испытывает температурное воздействие в течение  $t_{\max}$ . Среда внутри области воздушная, материал пластины - алюминий.

На каждом шаге по времени  $\Delta t$  выполняются следующие расчеты:

- 1) вычисляется температурное поле во всей области;
- 2) вычисляется смещение в каждой точке пластины, вызванное данными температурными полями.

#### 6. АНАЛИЗ РЕЗУЛЬТАТОВ

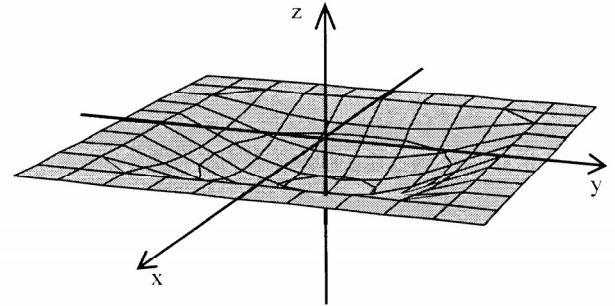


Рис. 2. Смещение пластины при  $t = t_{\max}$

Анализируя полученные результаты можно сделать вывод, что максимальное отклонение пластины от положения равновесия происходит в начале координат. При  $t = t_{\max}$  отклонение равно  $10^{-4}$  м (рис. 2).

#### 7. ЗАКЛЮЧЕНИЕ

Решение такого рода задач имеет большое практическое значение, в частности, для авиационной промышленности, а также для определения надежности микросэлектронной аппаратуры. Для устранения и предупреждения отказов на этапе проектирования необходим анализ напряженно-деформированного состояния в элементах ИС, возникающего вследствие тепловых или механических воздействий.

## **СПИСОК ОБОЗНАЧЕНИЙ**

$T$  – температура;

$W$  – смещение пластины;

$D$  – цилиндрическая жесткость, дин·м;

$q$  – нагрузка;

$M_r$  — изгибающий момент, обусловленный температурными воздействиями;

$a$  - коэффициент температуропроводности, м<sup>2</sup>/сек;

$b$  - длина пластины, м;

$a$  - ширина пластины, м;

$h$  - высота области, м;

$\Gamma$  – внешняя граница области;

$\rho$  – плотность, кг/м<sup>3</sup>;

$t$  – время, с.

## **СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ**

1. Полякова А. Л. Деформация полупроводников и полупроводниковых приборов. – М.: Энергия, 1979. – 168 с.
2. Самарский А. А., Вабишевич П. Н. Вычислительная теплопередача. – М.: Едиториал УРСС, 2003. – 784 с.