

НАГРЕВАНИЕ ДВУСЛОЙНОЙ ПЛАСТИНЫ

М. Д. Михайлов (София, Болгария)

Задача расчета нагрева поверхности крыла, имеющего теплоизоляцию, рассмотрена В. И. Фигуровским в [1]. В его работе принимается, что теплоотдачей со свободной поверхности металлического слоя можно пренебречь вследствие ее малости, а со стороны теплоизоляции задана температура окружающего воздуха. Из решений, полученных в [1], следует, что температура по толщине металлического слоя постоянна и является функцией только времени. Это обстоятельство положено в основу решений, приведенных ниже. За температуру окружающего воздуха принимается температура в пограничном слое, которая аппроксимирует постоянной, линейной или экспоненциальной функцией времени.

Распределение температуры по толщине изоляции найдется из решения уравнения теплопроводности [2]

$$\frac{\partial t(x, \tau)}{\partial \tau} = a \frac{\partial^2 t(x, \tau)}{\partial x^2} \quad (1)$$

при следующих граничных условиях:

$$\lambda \frac{\partial t(\delta, \tau)}{\partial x} + \alpha [t(\delta, \tau) - t_H(\tau)] = 0, \quad -\lambda \frac{\partial t(0, \tau)}{\partial x} + c_m \gamma_m \delta_m \frac{dt_m(\tau)}{d\tau} = 0 \quad (2)$$

$$t_m(\tau) = t(0, \tau)$$

Здесь x — координата, τ — время, $t(x, \tau)$ — температура изоляции, $t_H(\tau)$ — температура пограничного слоя, t_0 — начальная температура изоляции, a — коэффициент теплопроводности, λ — коэффициент теплопроводности, α — коэффициент теплоотдачи, c — удельная теплоемкость, γ — удельный вес, δ — толщина изоляции, δ_m — толщина металлического слоя.

Введем безразмерные координаты и критерии

$$\xi = \frac{x}{\delta}, \quad \theta = \frac{t(x, \tau) - t_0}{\Delta t}, \quad F = \frac{a\tau}{\delta^2}, \quad B = \frac{\alpha\delta}{\lambda}, \quad K = \frac{c\gamma\delta}{c_m\gamma_m\delta_m} \quad (3)$$

Критерий K представляет собой отношение между аккумуляционной способностью изоляции и аккумуляционной способностью металлического слоя.

Уравнение (1) и условия (2) можно представить соответственно в виде

$$\frac{\partial \theta(\xi, F)}{\partial F} = \frac{\partial^2 \theta(\xi, F)}{\partial \xi^2} \quad (4)$$

$$\frac{\partial \theta(1, F)}{\partial \xi} + B [\theta(1, F) - \theta_H(F)] = 0, \quad -K \frac{\partial \theta(0, F)}{\partial \xi} + \frac{\partial \theta(0, F)}{\partial F} = 0 \quad (5)$$

Для решения задачи применяется преобразование Лапласа

$$\Theta(\xi, s) = \int_0^\infty \theta(\xi, F) e^{-sF} dF \quad (6)$$

Граничные условия (5) в изображениях примут вид

$$\Theta'(1, s) + B [\Theta(1, s) - \Theta_H(s)] = 0, \quad -K\Theta'(0, s) + s\Theta(0, s) = 0 \quad (7)$$

Начальную температуру по толщине изоляции и металла будем считать постоянной, т. е. $\theta(\xi, 0) = 0$. В этом случае решение уравнения (4) после подстановки значений произвольных постоянных, найденных из граничных условий (7), имеет вид

$$\Theta(\xi, s) = \Theta_H(s) \frac{\text{ch } \xi \sqrt{s} + (\sqrt{s}/K) \text{sh } \xi \sqrt{s}}{(1 + s/BK) \text{ch } \sqrt{s} + (1/B + 1/K) \sqrt{s} \text{sh } \sqrt{s}} \quad (8)$$

Температура пограничного слоя постоянна, $t_H = \text{const}$. Вводим безразмерные температуры

$$\theta = \frac{t(x, \tau) - t_0}{t_H - t_0}, \quad \theta_H = 1, \quad \Theta_H(s) = \frac{1}{s}$$

Решение для изображения будет иметь вид

$$\Theta(\xi, s) = \frac{\text{ch } \xi \sqrt{s} + \sqrt{s}/K \text{sh } \xi \sqrt{s}}{s [(1 + s/BK) \text{ch } \sqrt{s} + (1/B + 1/K) \sqrt{s} \text{sh } \sqrt{s}]} \quad (9)$$

Пользуясь теоремой разложения, находим

$$\theta(\xi, F) = 1 - \sum_{n=1}^{\infty} A_n \left[\cos \mu_n \xi - \frac{\mu_n}{K} \sin \mu_n \xi \right] \exp(-\mu_n^2 F) \quad (10)$$

$$A_n = \left[\left(1 - \frac{\mu_n^2}{BK} \right) \frac{\sin \mu_n \cos \mu_n + \mu_n}{2 \sin \mu_n} + \frac{\mu_n^2}{BK} \cos \mu_n \right]^{-1} \quad (11)$$

Здесь μ_n — бесчисленное множество корней характеристического уравнения

$$\operatorname{ctg} \mu = \frac{1/B + 1/K}{1 - \mu^2/BK} \mu \quad (12)$$

Температура пограничного слоя — экспоненциальная функция времени

$$t_n(\tau) = t_m - (t_m - t_0) e^{-k\tau} \quad (k = \text{const})$$

Здесь t_m — максимальная температура среды. Вводим безразмерные температуры

$$\theta = \frac{t(x, \tau) - t_0}{t_m - t_0}, \quad \Theta_n(\tau) = 1 - e^{-pF} \quad \left(p = \frac{k\delta^2}{a} \right), \quad \Theta_n(s) = \frac{1}{s(1 + s/p)}$$

Решение (8) примет вид

$$\Theta(\xi, s) = \frac{\operatorname{ch} \xi \sqrt{s} + (\sqrt{s}/K) \operatorname{sh} \xi \sqrt{s}}{s(1 + s/p)(1 + s/BK) \operatorname{ch} \sqrt{s} + (1/B + 1/K) \sqrt{s} \operatorname{sh} \sqrt{s}} \quad (13)$$

Применяя теорему разложения, находим

$$\theta(\xi, F) = 1 - \frac{\cos \xi \sqrt{p} - (\sqrt{p}/K) \sin \xi \sqrt{p}}{(1 - p/BK) \cos \sqrt{p} - (1/B + 1/K) \sqrt{p} \sin \sqrt{p}} \exp(-pF) - \sum_{n=1}^{\infty} \frac{A_n}{1 - \mu_n^2/p} \left[\cos \mu_n \xi - \frac{\mu_n}{K} \sin \mu_n \xi \right] \exp(-\mu_n^2 F) \quad (14)$$

Здесь A_n и μ_n определяются согласно (11) и (12). Температура пограничного слоя — линейная функция времени

$$t_n(\tau) = t_0 + b\tau \quad (b = \text{const})$$

Вводим безразмерные температуры

$$\theta_n = \frac{t - t_0}{t_0} = pF \quad \left(p = \frac{b\delta^2}{at_0} \right), \quad \Theta_n(s) = \frac{p}{s^2}$$

Решение (8) примет вид

$$\theta(\xi, s) = p \frac{\operatorname{ch} \xi \sqrt{s} + (\sqrt{s}/K) \operatorname{sh} \xi \sqrt{s}}{s^2 [(1 + s/BK) \operatorname{ch} \sqrt{s} + (1/B + 1/K) \sqrt{s} \operatorname{sh} \sqrt{s}]} \quad (15)$$

Пользуясь теоремой разложения, находим

$$\frac{\theta(\xi, F)}{p} = F - \frac{1}{2} \left[1 + 2 \frac{1 + K + B}{BK} - \xi^2 - \frac{2\xi}{K} \right] + \sum_{n=1}^{\infty} \frac{A_n}{\mu_n^2} \left[\cos \mu_n \xi - \frac{\mu_n}{K} \sin \mu_n \xi \right] \exp(-\mu_n^2 F) \quad (16)$$

Здесь A_n и μ_n определяются согласно (11) и (12).

Если аккумуляционная способность металлического слоя очень мала по сравнению с аккумуляционной способностью изоляции ($K = \infty$), то решения (10), (14) и (16) превращаются в рассмотренные А. В. Лыковым [2] (стр. 158, 225, 234).

Поступила 12 VI 1963

ЛИТЕРАТУРА

1. Фигуровский В. И. Расчет нагрева двухслойных пластин. Изв. высш. учебн. завед., сер. Авиационная техника, 1960, № 2, стр. 99—104.
2. Лыков А. В. Теория теплопроводности. Гостехтеориздат, 1952.