

**В. А. Бондарев, А. А. Андрушевич**  
(Белорусский политехнический институт)

## **ИНЖЕНЕРНЫЙ РАСЧЕТ ПРОЦЕССОВ НАГРЕВА И ОХЛАЖДЕНИЯ ТЕЛ ПРИ СЛОЖНЫХ ГРАНИЧНЫХ И НАЧАЛЬНЫХ УСЛОВИЯХ**

Разработка новых технологических режимов термической обработки литья, сварки металлов непосредственно связана с тепловыми расчетами процессов нагрева и охлаждения заготовок различной конфигурации при сложных начальных и граничных условиях.

Существующие решения задач теплообмена с такими краевыми условиями немногочисленны и во многих случаях не могут быть использованы в инженерных расчетах вследствие сравнительной сложности. Анализ показывает, что большинство инженерных тепловых расчетов может быть выполнено приближенно с достаточной для практики степенью точности на основе классического решения дифференциального уравнения теплопроводности для плоской неограниченной стенки с равномерным начальным распределением температуры и линейными граничными условиями путем введения соответствующих поправок, учитывающих неравномерное начальное распределение температуры  $t$ , конфигурацию тела  $k$ , нелинейность граничных условий  $p$ . При этом расчетная формула может быть представлена в виде

$$\theta = mkr \theta_n,$$

где  $\theta_n$  — относительная избыточная температура пластины при линейных граничных условиях и равномерном начальном распределении температуры.

Относительная температура пластины в общем виде определяется выражением

$$\theta_n = \psi \left( \frac{x}{R}, Bi, Fo \right),$$

где  $\frac{x}{R}$  — относительная координата;  $Bi$  — критерий Био;  $Fo$  — число Фурье.

Коэффициент  $m$  можно представить в виде отношения относительных температур с начальным неравномерным и равномерным распределением температур для пластины при одинаковых линейных граничных условиях:

$$m = \frac{\theta_n}{\theta_n}, \quad (1)$$

где  $\theta_n$  — относительная температура пластины при неравномерном начальном распределении температур.

Решения дифференциального уравнения теплопроводности при неравномерном начальном распределении температур приведены в работах [1—3].

Дивергенция теплового потока, обусловленная формой тела, учитывается поправочным коэффициентом  $k$ , равным отношению относительной избыточной температуры для тела заданной конфигурации к относительной избыточной температуре пластины при одинаковых начальных и линейных граничных условиях:

$$k = \frac{\theta_k}{\theta_n},$$

где  $\theta_k$  — относительная избыточная температура тела заданной конфигурации при линейных граничных условиях и равномерном начальном распределении температуры.

Величины  $\theta_k$ ,  $\theta_n$  можно определить по номограммам и формулам, приведенным в работах [1, 2].

При расчетах технологических режимов с нелинейными граничными условиями для упрощения расчетов их обычно сводят к линейным. Вместе с тем влияние нелинейности граничных условий можно учесть приближенно с помощью множителя  $p$ :

$$p = \frac{\theta_{н.у}}{\theta_n}, \quad (2)$$

где  $\theta_{н.у}$  — относительная температура пластины с равномерным начальным распределением температуры при нелинейных граничных условиях.

Найдем величину коэффициента  $p$ , исходя из уравнения теплового баланса для пластины при ее охлаждении в среде с коэффициентом теплоотдачи, изменяющемся по нелинейному закону:

$$\alpha = A(T - T_c)^n,$$

где  $\alpha$  — коэффициент теплоотдачи,  $вт/м^2 \cdot град$ ;  $A$ ,  $n$  — экспериментальные коэффициенты, зависящие от теплофизических свойств среды;  $T_c$  — температура среды, °К;  $T$  — температура пластины, изменяющаяся во времени, °К.

Уравнение теплового баланса в дифференциальной форме для единицы площади пластины толщиной  $\delta$  можно представить в виде

$$-\delta \rho c \frac{\partial T}{\partial \tau} d\tau = A(T - T_c)^{n+1} d\tau, \quad (3)$$

где  $\rho$ ,  $c$  — соответственно плотность и теплоемкость материала пластины;  $\tau$  — время,  $сек$ .

Решение уравнения (3) при  $n=0$  (линейные граничные условия) имеет вид

$$\frac{T - T_c}{T_n - T_c} = \exp(-BiFo), \quad (4)$$

где  $T_n$  — температура пластины в момент  $\tau=0$ , °К.

При  $n \neq 0$  (нелинейные граничные условия) дифференциальное уравнение (3) имеет следующее решение:

$$\frac{T - T_c}{T_n - T_c} = (1 - BiFo n)^{1/n}. \quad (5)$$

Подставив выражения (4) и (5) в уравнение (2), получим

$$p = (1 - \text{BiFo}n)^{1/n} \exp(\text{BiFo}). \quad (6)$$

Проведем анализ вводимой поправки в зависимости от значения критерия Био и числа Фурье. Для значений критерия Био  $\text{Bi} \rightarrow \infty$  ( $\text{Bi} > 100$ ) температура поверхности мгновенно становится равной температуре среды, и поправка на нелинейность граничных условий для всех значений числа Фурье равна единице.

При малых значениях критерия Био (меньше 0,1) интенсивность теплообмена определяется скоростью переноса тепла от поверхности

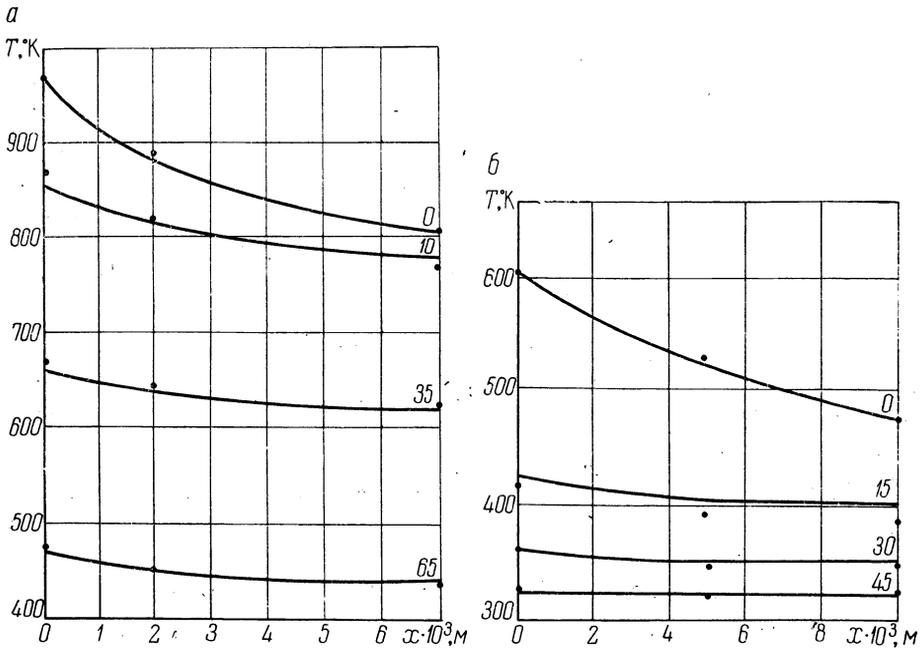


Рис. 1. Опытные и расчетные значения температурного поля охлаждаемых полого цилиндра (а) и пластины (б).  
Числами обозначено время охлаждения в сек.

пластины к окружающей среде. Эффект, вызываемый нелинейностью граничных условий, будет сказываться в наибольшей степени, и величина поправки  $p$  по абсолютному значению будет минимальной.

Для значений критерия Био больше 0,1 и меньше 100 интенсивность нагревания (охлаждения) пластины определяется как скоростью переноса тепла внутри материала, так и значением коэффициента теплоотдачи. Для упрощения расчетов при этих значениях критерия Био коэффициент  $p$  может быть вычислен по следующей интерполяционной формуле:

$$p = p_1 + (1 - p_1) \frac{\text{Bi} - \text{Bi}_1}{100 - \text{Bi}_1}, \quad (7)$$

где  $\text{Bi}_1$  — фиксированное значение критерия Био меньше 0,1;  $p_1$  — поправка, вычисленная по формуле (6), при  $\text{Bi} = \text{Bi}_1$ ;  $\text{Bi}$  — заданное значение критерия Био.

По приведенной методике сделан расчет температурных полей при охлаждении полого цилиндра с линейными граничными условиями и пластины с нелинейными граничными условиями при неравномерном начальном распределении температур.

На рис. 1, а и б представлены экспериментальные данные и расчет-

ные кривые изменения температуры по сечению цилиндра и пластины для различных моментов времени охлаждения. Опыты проводились на чугуном цилиндре с внешним диаметром  $3 \cdot 10^{-2}$  м и внутренним  $1,6 \cdot 10^{-2}$  м нагреваемом до температуры наружной поверхности  $973^\circ\text{K}$ , а затем охлаждаемом изнутри водой со скоростью движения  $0,15$  м/сек и температурой  $T_c = 283^\circ\text{K}$ . Внешняя поверхность цилиндра в этот момент теплоизолировалась.

Медная пластина толщиной  $10^{-2}$  м нагревалась с одной стороны до температуры  $603^\circ\text{K}$ , затем охлаждалась с другой стороны потоком водовоздушной смеси, имеющей скорость  $1,1$  м/сек, при массовом расходе жидкости, равном  $10$ , температуре  $T_c = 293^\circ\text{K}$  и угле встречи с охлаждаемой поверхностью  $90^\circ$ .

Температурные поля измерялись хромель-алюмелевыми термопарами диаметром  $0,2$  мм, приваренными к телам конденсаторной сваркой.

Расчет температурных кривых проводился при тех же исходных данных. Коэффициент теплоотдачи на охлаждаемой поверхности цилиндра определен из уравнения теплоотдачи для ламинарного течения жидкости ( $Re < 2000$ ) в трубках [4] и равен  $520$  вт/м<sup>2</sup>·град.

Для пластины коэффициент теплоотдачи в начальный момент охлаждения имеет значение  $1500$  вт/м<sup>2</sup>·град. Коэффициент теплоотдачи в этом случае вычислен по эмпирической формуле, полученной из опытов по охлаждению плоской стенки водовоздушной смесью:

$$\alpha = 0,75 \Delta T^{1,1} m_{\text{ж}}^{0,9} \text{ вт/м}^2 \cdot \text{град},$$

где  $m_{\text{ж}}$  — отношение массовых расходов воды и воздуха;  $\Delta T$  — температурный напор на поверхности, равный разности температур пластины и охлаждающей среды.

В качестве начального для цилиндра и пластины принято параболическое распределение температур.

Порядок расчета рассмотрим на примере определения температуры охлаждаемой поверхности пластины через  $15$  сек после начала охлаждения. По номограммам для пластины [1] при равномерном начальном распределении температур  $T(x, 0) = 603^\circ\text{K}$ , критерии Био, равном  $0,04$ , числе Фурье  $17,2$  находим относительную температуру выбранной точки  $\theta_{\text{п}} = 0,49$ .

Коэффициент  $m$  получим из выражения (1) на основе решений для пластины [1]. Поправка  $m$  равна  $0,66$ .

Коэффициент  $p = 0,985$  вычислен по формуле (7) при значении  $p_1 = 0,996$ , определенном из выражения (6) при  $n = 1$ ,  $Bi = 0,01$ . С учетом найденных поправок температура поверхности равна  $404^\circ\text{K}$ . Опытное значение составляет  $383^\circ\text{K}$ .

## Литература

1. Лыков А. В. Теория теплопроводности. М., 1967.
2. Пехович А. И., Жидких В. М. Расчеты теплового режима твердых тел. Л., 1968.
3. Карслоу Г., Егер Д. Теплопроводность твердых тел. М., 1964.
4. Исаченко В. И., Осипова В. А., Сукомел А. С. Теплопередача. М., 1969.