

Ю.Н. Исаев

ИНЖЕНЕРНЫЙ МЕТОД РАСЧЕТА РАСПРЕДЕЛЕНИЯ ИНТЕНСИВНОСТИ ИЗЛУЧЕНИЯ ПО ТЕМПЕРАТУРЕ ПОВЕРХНОСТИ МИШЕНИ

Получены формулы для восстановления интенсивности излучения по измеренным значениям температуры нагретой им мишени, удобные для оперативной обработки данных <вручную> на калькуляторах или на малых ЭВМ.

Восстановление интенсивности по температуре нагретой поверхности (задача пересчета граничных условий) является частным случаем обратной задачи теплопроводности [1,2]. Она возникает в тех случаях, когда непосредственно измерить интенсивность излучения, нагревающего мишень, не удастся, а известно только температурное поле образца.

В [1, 2] приведены соотношения для восстановления распределения интенсивности по температуре нагретой поверхности мишени. Считая боковую поверхность теплоизолированной, а распределение интенсивности на ее передней поверхности равномерным, запишем соотношения, связывающие интенсивность с температурой на поверхности мишени, для следующих ситуаций:

а) задняя поверхность мишени поддерживается при температуре, равной начальной $T(t)=T_{\text{н}}$

$$I(t) = \frac{k}{L} \int_0^t \frac{dT(\tau)}{d\tau} \left(1 + 2 \sum_{n=1}^{\infty} \exp \left\{ -\frac{a^2 n^2 \pi^2}{L^2} (t - \tau) \right\} \right) d\tau, \quad (1)$$

б) задняя поверхность мишени теплоизолирована

$$I(t) = \frac{2k}{L} \int_0^t \frac{dT(\tau)}{d\tau} \sum_{n=1}^{\infty} \exp \left\{ -\frac{a^2 (2n-1)^2 \pi^2}{4L^2} (t - \tau) \right\} d\tau, \quad (2)$$

где a^2 , k – коэффициенты температуро- и теплопроводности; L – толщина мишени.

Алгоритм решения этих задач определяется конструктивными особенностями и расположением датчиков температуры используемой мишени. В простейшем случае удастся измерить температуру на поверхности мишени; в других случаях температурные измерения возможны только в глубине мишени на некотором удалении от поверхности. Таким образом, представляют интерес два предельных случая тонкой и толстой мишени, для которых теплофизический параметр Фурье $Fo = a^2 t / L^2$ имеет значения соответственно

$$Fo > 1, \quad (3)$$

$$Fo < 1. \quad (4)$$

Рассмотрим сначала ситуацию <а>, когда задняя поверхность секции поддерживается при температуре, равной начальной ($T(L, t) = T_{\text{н}}$) при условии (3). Воспользуемся следующими эвристическими соображениями. Ядро уравнения (1) имеет сумму дельтаобразных пиков в окрестности верхнего предела. Считая $\frac{dT(t)}{dt}$ медленно меняющейся функцией в пределах ширины пика, можно вынести ее за знак интеграла без существенных потерь в точности, тогда в результате интегрирования получаем

$$I(t) = \frac{k}{L} \left[T(t) - T_n + \frac{2 a^2 L^2}{\pi^2} \frac{d T(\tau)}{d \tau} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{1 - \exp \left\{ -\frac{a^2 n^2 \pi^2}{L^2} (t - \tau) \right\}}{n^2} \right]. \quad (5)$$

Пренебрегая членами более высокого порядка малости и учитывая, что

$$\sum_{n=1}^{\infty} \frac{1}{n^2} = \frac{\pi^2}{2}, \quad (6)$$

получим

$$I(t) = \frac{k}{L} \left[T(t) - T_n + \frac{1}{3} \frac{L^2}{a^2} \frac{d T(t)}{d t} \right]. \quad (7)$$

Совершенно аналогично с учетом равенства

$$\sum_{n=1}^{\infty} \frac{1}{(2n-1)^2} = \frac{\pi^2}{8} \quad (8)$$

получаем для граничного условия <б>

$$I(t) = \frac{kL}{a^2} \frac{d T(t)}{d t}. \quad (9)$$

Рассмотрим случай полуограниченной мишени, т.е. неравенство (4). При непосредственной подстановке неравенства (4) в (1) и (2) анализ асимптотической зависимости сильно усложняется, поэтому сделаем несколько предварительных преобразований ядер уравнений (1) и (2).

Выпишем ядро уравнения (1)

$$\theta(t) = 1 + 2 \sum_{n=1}^{\infty} \exp \left\{ -\frac{a^2 n^2 \pi^2}{L^2} t \right\}, \quad (10)$$

после несложных преобразований можно записать

$$\theta(t) = \int_0^t \sum_{n=-\infty}^{\infty} \exp \left\{ -\frac{a^2 \pi^2 z}{L^2} t \right\} \delta(z-n) dz, \quad (11)$$

где $\delta(z)$ —дельта-функция Дирака.

Следуя теории обобщенных функций, получим тождество [3, 4]:

$$\sum_{n=-\infty}^{\infty} \delta(z-n) = \sum_{n=-\infty}^{\infty} \exp(i n 2\pi z). \quad (12)$$

Подставим его в (11) и, осуществляя преобразование Фурье, запишем выражение для ядра

$$\theta(t) = \frac{l}{a \sqrt{\pi t}} \left(1 + 2 \sum_{n=1}^{\infty} \exp \left\{ -\frac{L^2 n^2}{a^2 t} \right\} \right). \quad (13)$$

Учитывая неравенство (4) и удерживая только первый член в разложении (13), а затем подставляя его в уравнение (1), получим известное уравнение Абеля

$$I(t) = \frac{k}{a \sqrt{\pi}} \int_0^t \frac{d T(\tau)}{d \tau} \frac{d \tau}{\sqrt{t-\tau}}. \quad (14)$$

Это же уравнение получается и для граничного условия <б> с той разницей, что в промежуточных вычислениях используется обобщенное тождество [3, 4]

$$\sum_{n=-\infty}^{\infty} \delta\left(z - \frac{2n+1}{2}\right) = 1 + 2 \sum_{n=1}^{\infty} (-1)^n \cos(n 2\pi t). \quad (15)$$

Выпишем полученные предельные соотношения и приведем их дискретный аналог, пригодный для численной реализации на ЭВМ. Разбив расчетный интервал $[0, t]$ на N достаточно малых интервалов Δt и обозначив дискретные значения измеренной температуры на поверхности $T(m\Delta t) = T(t_m) = T_m$, $m = 1, 2, \dots, N$, запишем дискретный аналог предельных выражений для условий $\langle a \rangle$ и $\langle b \rangle$, соответственно: при $Fo > 1$,

$$I(t_m) = \frac{k}{L} \left[T(t_m) - T_n + \frac{1}{3} \frac{L^2}{a^2} \frac{T(t_m) - T(t_{m-1})}{\Delta t} \right], \quad (16)$$

$$I(t_m) = \frac{kL}{a^2} \frac{T(t_m) - T(t_{m-1})}{\Delta t}. \quad (17)$$

В полубесконечном приближении, т.е. при $Fo < 1$, приближенно определим интеграл в правой части (14), получим

$$\int_0^t \frac{dT(\tau)}{d\tau} \frac{d\tau}{\sqrt{t-\tau}} = \sum_{m=1}^N \int_{(m-1)\Delta t}^{m\Delta t} \frac{dT(\tau)}{d\tau} \frac{1}{\sqrt{t_N-\tau}} d\tau = \frac{2}{\sqrt{\Delta t}} \sum_{m=1}^N \frac{T_m - T_{m-1}}{\sqrt{N-m+1} + \sqrt{N-m}}. \quad (18)$$

После преобразований получим дискретный аналог уравнения Абеля (14)

$$I(N \Delta t) = \frac{k}{a\sqrt{\pi}} \sum_{m=1}^N (T_m - T_{m-1}) C_{N-m}, \quad (19)$$

где $C_j = 2(\sqrt{j+1} - \sqrt{j})$. Формула (19) применима при выполнении условия $Fo < 1$, а практически при $Fo \leq 0,1$.

Таким образом, для граничных условий $\langle a \rangle$ и $\langle b \rangle$ в случае тонкой и полубесконечной мишени получены простые аналитические соотношения и их дискретные аналоги, связывающие интенсивность излучения с температурой поверхности мишени. Приведенные формулы особенно удобны для обработки данных измерений \langle вручную \rangle на калькуляторах или малых ЭВМ.

1. Аксенов В. П., Захарова Е. В., Исаев Ю. Н. // Оптика атмосферы. 1991 Т. 4. N 2. С. 166–172.

2. Аксенов В. П., Захарова Е. В., Исаев Ю. Н. // ИФЖ. 1994. N 7. (В печати)

3. Владимиров В. С. Обобщенные функции. М.: Наука, 1976. 370 с.

4. Гельфанд И. М., Шиллов Г. Е. Обобщенные функции и действия над ними. М.: Наука, 1959. 420 с.

Институт оптики атмосферы
СО РАН, Томск

Поступила в редакцию
29 июня 1994 г.

Y. N. Isaev. **Engineer Technique for Calculation of Intensity Distribution from the Temperature of a Target Surface.**

Formulas are obtained for reconstructing the radiation intensity magnitude from the measured values of temperature of a target heated by the radiation. They are convenient for quick \langle manual \rangle processing by means of calculators or small computers.