



In this work for the first time analytical solution of radiation-convective heating of basic geometry bodies at counter flow heat exchange was developed.

Ю. С. ПОСТОЛЬНИК, Днепродзержинский государственный технический университет,
В. И. ТИМОШПОЛЬСКИЙ, БГПА, В. В. ФИЛИППОВ, В. А. ТИЩЕНКО, РУП "БМЗ",
И. А. ТРУСОВА, С. М. КОЗЛОВ, П. Э. РАТНИКОВ, БГПА

НАГРЕВ ТЕРМОЧУВСТВИТЕЛЬНЫХ МАТЕРИАЛОВ В УСЛОВИЯХ ПРОТИВОТОЧНОГО РАДИАЦИОННО-КОНВЕКТИВНОГО ТЕПЛООБМЕНА

УДК 669.046:536.12:518.61

Исследованию процессов нагрева различных материалов в условиях противотока посвящено много работ (например, [1–3]). Однако во всех этих работах рассматривается исключительно конвективный теплообмен (ТО). Поэтому имеющиеся решения и разработанные на их основе методики расчета, будучи более-менее приемлемыми для фильтрационных процессов, в большинстве случаев приведут к существенным погрешностям при расчетах противоточного (ПТ) нагрева металла в проходных или методических печах, где ТО является или чисто радиационным, или смешанным радиационно-конвективным. На важность этой проблемы указывалось еще в середине прошедшего столетия [4], тем не менее до сих пор общее аналитическое решение соответствующей краевой задачи ПТТО в условиях радиационно-конвективного печного пространства еще отсутствует.

Длительное время единственной работой, посвященной аналитическому исследованию противоточного радиационного нагрева массивного слитка, была [5]. Однако она имеет ряд недостатков, наиболее существенными из которых являются: форма тела ограничена пластиной; ТО чисто радиационный; теплофизические характеристики (ТФХ) неизменные; решение не может считаться аналитическим, так как было реализовано на гидростатическом интеграторе.

Таким образом, в работах [4, 5] аргументировано показана как актуальность проблемы, так и необходимость общего аналитического решения краевой задачи теплопроводности тел базовой геометрии в условиях лучисто-конвективного ПТТО с учетом нелинейностей I (функциональная зависимость ТФХ материала) и II (наличие радиации) рода.

Ранее было установлено [6], что наиболее существенное влияние оказывает переменность коэффициента теплопроводности $\lambda(T)$. В таком случае при тепловых расчетах обычно принимают (см. [7, 8]) функцию $\lambda(T)$ линейной, а остальные ТФХ постоянными, т.е.

$$\lambda(T) = \lambda_0 + \delta_\lambda T, \quad c = c(T) = \text{const.} \quad (1)$$

Рассмотрим следующую задачу симметричного нагрева массивных тел плоской ($m=0$), цилиндрической ($m=1$) и сферической ($m=2$) форм в условиях сложного ПТТО:

$$\frac{\xi^m (1 + \varepsilon_\lambda \theta) \frac{\partial \theta}{\partial \xi}}{\xi^m \partial \xi} = \frac{\partial \theta}{\partial \tau}, \quad (2)$$

$$(1 + \varepsilon_\lambda \theta_n(\tau)) \frac{\partial \theta}{\partial \xi} \Big|_{\xi=1} = \text{Sk} \left[(\theta_r^4(\tau) - \theta_n^4(\tau)) + \zeta (\theta_r(\tau) - \theta_n(\tau)) \right], \quad (3)$$

$$\frac{\partial \theta}{\partial \xi} \Big|_{\xi=0} = 0, \quad (4)$$

$$\frac{d\theta_r}{d\tau} = \text{Sk} \left[(\theta_r^4(\tau) - \theta_n^4(\tau)) + r (\theta_r(\tau) - \theta_n(\tau)) \right] n_m, \quad (5)$$

$$\theta(\xi, 0) = \theta_0 = \theta' = \text{const}, \quad \theta_r(0) = \theta_r'' = 1, \quad (6)$$

где введены безразмерные величины

$$\theta(\xi, \tau) = \frac{T(\xi, \tau)}{T_r''}, \quad \xi = \frac{r}{R}, \quad \tau = \frac{at}{R^2}, \quad \varepsilon_\lambda = \frac{\delta_\lambda T_r''}{\lambda_0},$$

$$\text{Sk} = \frac{\sigma_B T_r''^3 R}{\lambda_0}, \quad \text{Bi} = \frac{\alpha R}{\lambda_0}, \quad \zeta = \frac{\text{Bi}}{\text{Sk}}, \quad n = \frac{Vc}{V_r c_r}, \quad n_m = (1+m)n. \quad (7)$$

Здесь T , T_r — абсолютные температуры тела и газа, К; r — отсчитываемая от центра координата точки тела, м; $2R$ — толщина пластины или диаметр цилиндра, шара, м; t — время, ч; λ_0 — условное значение коэффициента теплопроводности, соответствующее температуре $T=0$, Вт/(м·К); $V=FR/(1+m)$ — объем тела, м³; F — тепловоспринимающая поверхность тела, м²; V_r — объем газа, м³; n — отношение водяных чисел; T' , T_r' и T'' , T_r'' — температуры тела и газа соответственно на входе и выходе.

В качестве метода решения поставленной нелинейной задачи (2)–(6) примем известную схему термического слоя [9], а для реализации процесса решения возьмем метод эквивалентных источников (МЭИ), хорошо проявивший себя в решении различных линейных и нелинейных задач теплопроводности [6, 9], в том числе и противоточных [11, 12].

На первом (инерционном) этапе ($0 \leq \tau \leq \tau_0$; $\beta(\tau) \leq \xi \leq 1$) воспользуемся готовым решением МЭИ [6, 10] задачи (2)–(4):

$$\theta_1(\xi, \tau) = \theta' + \Delta\theta_1(\tau) \frac{(\xi - \beta(\tau))^2}{l^2(\tau)}, \quad (8)$$

где $\Delta\theta_1(\tau) = \theta_{1n}(\tau) - \theta'$ — температурный перепад по толщине $l(\tau) = 1 - \beta(\tau)$ прогретого (термического) слоя.

Ввиду сравнительной быстротечности протекания инерционного этапа для тел умеренной массивности примем функцию $l(\tau)$, удовлетворяющую известному "закону квадратичного корня" [6]:

$$l(\tau) = \sqrt{6(1+m)(1 + \varepsilon_\lambda \theta')\tau}. \quad (9)$$

Тогда температурный перепад $\Delta\theta_1(\tau)$ определим по уравнению аналогично [12]

$$\frac{d(\Delta\theta_1 l(\tau))}{d\tau} = \frac{6(1+m)(1 + \varepsilon_\lambda \theta')\Delta\theta_1(\tau)}{l(\tau)}, \quad (10)$$

что с учетом (9) дает решение

$$\Delta\theta_1(\tau) = \frac{\tau}{l(\tau)} = \sqrt{\frac{\tau}{6(1+m)(1 + \varepsilon_\lambda \theta')}}. \quad (11)$$

Подставляя производную функцию $\theta_1(\xi, \tau)$ (8) по координате ξ в граничное условие (3), а затем в условие теплового баланса (5), приходим к дифференциальному уравнению

$$\frac{d\theta_{1r}(\tau)}{d\tau} = \frac{2n_m(1 + \varepsilon_\lambda \theta_{1n}(\tau))\Delta\theta_1(\tau)}{l(\tau)}. \quad (12)$$

Учитывая функции $l(\tau)$ из (9) и $\Delta\theta_1(\tau)$ из (11), получаем решение уравнения (12):

$$\theta(\tau) = 1 + \frac{n\tau}{3} \left[1 + \frac{\varepsilon_\lambda l(\tau)}{9(1+m)(1 + \varepsilon)} \right]. \quad (13)$$

На втором (упорядоченном) этапе ($\tau_0 \leq \tau \leq \tau_*$, $0 \leq \xi \leq 1$) разрешающее уравнение МЭИ примем в виде

$$\frac{\partial \left[\xi^m (1 + \varepsilon_\lambda \theta_2) \frac{\partial \theta_2}{\partial \xi} \right]}{\xi^m \partial \xi} = f_2(\tau), \quad (14)$$

где "эквивалентный источник" $f_2(\tau)$ будем определять интегральным условием:

$$f_2(\tau) = \frac{(1+m)d \left[\int_0^1 \theta_2(\xi, \tau) \xi^m d\xi \right]}{d\tau}. \quad (15)$$

Интегрируя уравнение (14) дважды по ξ и используя граничные условия (3), (4), имеем

$$f_2(\tau) = (1+m)Sk\{[\theta_{2r}^4(\tau) - \theta_{2n}^4(\tau)] + \zeta[\theta_{2r}(\tau) - \theta_{2n}(\tau)]\}, \quad (16)$$

$$\theta_2(\xi, \tau) = \frac{1}{\varepsilon_\lambda} \left\{ \sqrt{[1 + \varepsilon_\lambda \theta_{2n}(\tau)]^2 - \varepsilon_\lambda Sk\{[\theta_{2r}^4(\tau) - \theta_{2n}^4(\tau)] + \zeta[\theta_{2r}(\tau) - \theta_{2n}(\tau)]\}} (1 - \xi^2) - 1 \right\}. \quad (17)$$

Для использования интегрального условия (15) заменим радикал в (17) двумя членами его степенного ряда. Последующее интегрирование несколько снизит погрешность от этого упрощения

$$\theta_2(\xi, \tau) = \theta_{2n}(\tau) - \Delta\theta_2(\tau)(1 - \xi^2), \quad (18)$$

где

$$\Delta\theta_2(\tau) = \theta_{2n}(\tau) - \theta_{2n}(\tau) = Sk \frac{[\theta_{2r}^4(\tau) - \theta_{2n}^4(\tau)] + \zeta[\theta_{2r}(\tau) - \theta_{2n}(\tau)]}{2[1 + \varepsilon_\lambda \theta_{2n}(\tau)]}. \quad (19)$$

С другой стороны, сопоставляя выражения (16) и (5), видим, что $f_2(\tau) = \dot{\theta}_{2r}(\tau)/n$, тогда условие (15) превращается в дифференциальное уравнение

$$d\theta_{2r}/d\tau = \dot{\theta}_{2r}(\tau) = n_m d \left\{ \int_0^1 [\theta_{2n}(\tau) - \Delta\theta_2(\tau)(1 - \xi^2)] \xi^m d\xi \right\}, \quad (20)$$

интегрирование которого устанавливает связь между температурами газа и тела

$$\theta_{2r}(\tau) = \left[\frac{\theta_{2n}(\tau) - 2\Delta\theta_2(\tau)}{3 + m} - D \right] n. \quad (21)$$

Используя в качестве начальных условий решения (11), (13) задачи на первом этапе при $\tau = \tau_0$ и $I(\tau_0) = 1$, находим

$$D = \theta' - \frac{1}{n} + \frac{2 \left[\frac{m}{3 + m} + 2\varepsilon_\lambda \Delta\theta_{10}^2 \right] \Delta\theta_{10}}{3}. \quad (22)$$

Следует заметить, что среднемассовая температура тела при $\theta_2(\xi, \tau)$ (18) равна

$$\bar{\theta}_2 = (1+m) \int_0^1 \xi^m \theta_2(\xi, \tau) d\xi = \theta_{2n}(\tau) - \frac{2}{3+m} \Delta\theta_2(\tau). \quad (23)$$

Тогда выражение (21) принимает вид

$$\theta_{2r}(\tau) = [\bar{\theta}_2(\tau) - D] n. \quad (24)$$

Из условия (5) имеем

$$\theta_{2n}(\tau) = \theta_{2r}(\tau) \sqrt{1 - \frac{\dot{\theta}_{2r}(\tau)/\theta_{2r}^4(\tau)}{n_m Sk \left[1 + \zeta \frac{\theta_{2r}(\tau) - \theta_{2n}(\tau)}{\theta_{2r}^4(\tau) - \theta_{2n}^4(\tau)} \right]}}. \quad (25)$$

Следуя работам [6, 10], положим

$$k_1 = 1 + \zeta \frac{\theta_{2r}(\tau) - \theta_{2n}(\tau)}{\theta_{2r}^4(\tau) - \theta_{2n}^4(\tau)} \approx 1 + \zeta \frac{0,275 + 0,058m}{Sk}. \quad (26)$$

Такое упрощение после замены радикала (25) двумя членами разложения в ряд дает

$$\theta_{2n}(\tau) = \frac{\theta_{2r}(\tau) - \dot{\theta}_{2r}(\tau)}{4n_m Sk k_1 \theta_{2r}^3(\tau)}. \quad (27)$$

Формулы (19) и (21) с учетом (26) позволили исключить из выражения (27) все функции температуры поверхности и получить дифференциальное уравнение относительно температуры газа

$$\frac{(3+m)[1 + \varepsilon_\lambda \theta_{2r}(\tau)] + 4k_1 Sk \theta_{2r}^3(\tau)}{[1 + \varepsilon_\lambda \theta_{2r}(\tau)][1 - k_2 \theta_{2r}(\tau)]} d\theta_{2r} = 4(1+m)(3+m)k_1 \theta_c Sk d\tau, \quad (28)$$

где $k_2 = (1-n)/\theta_c$; $\theta_c = -nD$.

Интегрируя уравнение (28) методом разложения левой части на простые дроби, получаем трансцендентное выражение

$$\Phi_r(\tau) - \Phi_r^0 = 4(1+m) \frac{\theta_c k_1}{k_2^2} \text{Sk}(\tau - \tau_0), \quad (29)$$

где

$$\left. \begin{aligned} \Phi_r(\tau) = \ln \theta_{2r}(\tau) - p \ln[1 - k_2 \theta_{2r}(\tau)] + (p-1) \ln[1 + \varepsilon_\lambda \theta_{2r}(\tau)] - \frac{1 + 2k_2 \theta_{2r}(\tau)}{2k_2^2 \theta_{2r}^2(\tau)}; \\ p = 1 + \frac{4k_1 \text{Sk}}{(3+m)(k_2 + \varepsilon_\lambda)k_2^2}, \end{aligned} \right\} \quad (30)$$

по которому и определим температуру $\theta_{2r}(\tau)$ газа.

Зная температуру газа, температуру поверхности находим из решения алгебраического уравнения

$$\theta_{2n}^4(\tau) + a_{2n} \theta_{2n}^2(\tau) + a_{1n}(\tau) \theta_{2n}(\tau) = a_{0n}(\tau), \quad (31)$$

которое получается из выражения (21) с учетом (19). При этом

$$\begin{aligned} a_{2n} = \varepsilon_\lambda (h + \zeta), \quad a_{1n}(\tau) = (h + \zeta) \left[1 + \frac{\varepsilon_\lambda (\theta_c - \theta_{2r}(\tau))}{n} \right], \quad h = \frac{3+m}{\text{Sk}}, \\ a_{0n}(\tau) = \theta_{2r}^4(\tau) + h \left[\frac{1+n\zeta}{h} \theta_{2r}(\tau) - \theta_c \right]. \end{aligned} \quad (32)$$

Зная $\theta_{2r}(\tau)$ и $\theta_{2n}(\tau)$, по решению (17) при $\xi = 0$ вычисляем температуру $\theta_{2n}(\tau)$ центра, по выражению (19) — температурный перепад $\Delta\theta(\tau)$, по выражению (23) — среднюю температуру $\bar{\theta}_2(\tau)$.

Время τ_* окончания нагрева определяется по решению (29), (30) в предположении, что $\theta_{2n}(\tau_*) = \theta_{2n}^* = \eta \theta_{2r}^*$, где η — наперед задаваемый показатель степени завершенности процесса нагрева.

Подставляя в уравнения (31), (32) $\theta_{2n}^* = \eta \theta_{2r}^*$, приходим к такому же алгебраическому уравнению как (31), но уже относительно θ_{2r}^* . При этом новые коэффициенты имеют вид

$$a_{2r} = \varepsilon_\lambda \eta h_*, \quad a_{1r} = h_* \left(1 + \frac{\zeta}{h_*} \frac{1-\eta}{1-\eta^*} - \frac{\varepsilon_\lambda \eta \theta_c}{1-m\eta} \right), \quad a_{0r} = \frac{h_* \theta_c}{1-m\eta}, \quad (33)$$

$$\text{где } h_* = \frac{h(1-m\eta)}{n(1-\eta^4)}.$$

После этого, зная θ_{2r}^* , из выражения (29) определяем продолжительность нагрева:

$$\tau_* = \tau_0 + \frac{k_2^2 (\Phi_r^* - \Phi_r^0)}{4(1+m)k_1 \text{Sk} \theta_c}. \quad (34)$$

Поставленная задача полностью решена. Полагая $\varepsilon_\lambda = 0$, получаем решение без учета термической чувствительности материала. Если положить $\zeta = 0$, придем к решению чисто радиационного нагрева.

Нами [12] был просчитан заимствованный из работы [5] числовой пример: $m = 0$, $\zeta = 0$, $\varepsilon_\lambda = 0$, $\text{Sk} = 0,5$, $n = 0,5$, $\theta' = 0,5$, $\eta = 0,99$. Расчеты показали практически полное совпадение с данными [5] гидростатического интегратора.

Таким образом, получено обобщенное (для всех трех форм тел базовой геометрии) аналитическое решение нелинейной задачи противоточного лучисто-конвективного нагрева с учетом зависимости теплофизических свойств материала от температуры. При практическом использовании предлагаемое решение довольно просто программируется для машинного счета.

Литература

1. Гольдфарб Э. М. Теплотехника металлургических процессов. М.: Металлургия, 1967.
2. Бабушкин Н. М., Братчиков С. Г., Намятов Г. Н. и др. Охлаждение агломерата и окатышей. М.: Металлургия, 1975.
3. Китаев Б. И., Ярошенко Ю. Г., Суханов Е. Л. и др. Теплотехника доменного процесса. М.: Металлургия, 1978.
4. Кавадеров А. В. Тепловая работа пламенных печей. Свердловск: Metallurgizdat, 1956.
5. Кавадеров А. В., Калугин В. Н. Закономерности нагрева массивного тела излучением в противотоке // Нагрев металла и работа нагревательных печей: Сб. науч. тр. ВНИИМТ. Свердловск: Metallurgizdat, 1960, № 6. С. 59—70.
6. Постольник Ю. С. Приближенные методы исследований в термомеханике. Киев—Донецк: Вища шк., 1984.
7. Бонилла Ч. Вопросы теплопередачи в ядерной технике. М.: Госатомиздат, 1961.
8. Лоренцини Э. Теплопроводность с учетом зависимости коэффициента теплопроводности от температуры // ИФЖ, 1973. Вып. 19. № 6. С. 1070—1078.
9. Лыков А. В. Методы решения нелинейных уравнений нестационарной теплопроводности // Изв. АН СССР. Энергетика и транспорт. 1970. № 5. С. 109—150.
10. Постольник Ю. С., Огурцов А. П. Нелінійна прикладна термомеханіка. Киев: НМЦ ВО МОНУ, 2000.
11. Постольник Ю. С. К расчету температур и времени нагрева массивных тел при противоточном теплообмене // Изв. вузов. Черная металлургия. 1990. № 6. С. 84—86.
12. Постольник Ю. С., Огурцов А. П., Тимошпольский В. И., Трусова И. А. Математическая модель радиационного нагрева массивных тел в теоретическом противотоке // Математичне моделювання. 2000. № 2(5). С. 87—91.