01:03

К вопросу о вычислении потока тепла между коаксиальными цилиндрами при произвольных числах Кнудсена

© С.А. Савков, А.А. Юшканов

Орловский государственный университет, 302015 Орел, Россия

(Поступило в Редакцию 4 марта 1999 г. В окончательной редакции 6 декабря 1999 г.)

Рассматривается задача вычисления потока тепла между коаксиальными цилиндрами. Для решения кинетического уравнения используется процедура, аналогичная методу полупространственных моментов. Приведены результаты расчетов для БГК модели интеграла столкновений в случае чисто диффузного закона отражения.

Описание свойств газа при произвольных числах Кнудсена является одной из классических задач кинетической теории газов. Достаточно подробный обзор публикаций по этому вопросу приведен в [1,2]. Следует заметить, что большинство экспериментальных данных и результатов численного решения приводится в виде отношения к соответствующему газодинамическому решению. В случае разреженного газа это отношение стремится к нулю, поэтому реальный характер искомой зависимости в диапазоне промежуточных и больших значений числа Кнудсена оказывается неисследованным. Известные в настоящее время аналитические результаты получены методом Лиза [1]. При этом авторы ограничиваются рассмотрением простейшей функции, которая не дает правильного описания распределения молекул газа при удалении от внутреннего цилиндра и не позволяет корректно поставить граничные условия на поверхности внешнего цилиндра.

Итак рассмотрим два соосных цилиндра с радиусами $R_1 < R_2$, между которыми поддерживается постоянная разность температур $\Delta T = T_1 - T_2$. Перепад температур предполагается достаточно малым для того, чтобы линеаризовать задачу.

Введем цилиндрическую систему координат, ось z которой совпадает с осью цилиндров. Состояние газа между цилиндрами описывается кинетическим уравнением Больцмана (см., например, [3]). Ограничиваясь БГК моделью интеграла столкновений [4], учитывая линейность и аксиальную симметрию задачи, запишем

$$C_r \frac{\partial \Phi}{\partial r} + \frac{C_{\varphi}^2}{r} \frac{\partial \Phi}{\partial C_r}$$

$$= \nu \left(\frac{\delta n}{n_0} + (C^2 - 3/2) \frac{\Delta T}{T_0} + 2\mathbf{C}\mathbf{G} - \Phi \right). \quad (1)$$

Здесь

$$\frac{\delta n}{n_0} = \pi^{-3/2} \int \Phi \exp(-C^2) d\mathbf{C},$$

$$\frac{\delta T}{T_0} = \pi^{-3/2} \int \Phi \left(\frac{2}{3}C^2 - 1\right) \exp(-C^2) d\mathbf{C},$$

$$\mathbf{G} = \pi^{-3/2} \int \Phi \mathbf{C} \exp(-C^2) d\mathbf{C},$$

$$\nu = \frac{\sqrt{\pi}}{3\lambda} = \frac{5n}{\kappa} \sqrt{\frac{k^3 T_0}{8m}},$$
(2)

 Φ — поправка к равновесной функции распределения; $\mathbf{C} = \mathbf{V} \sqrt{m/2kT_0}$ — обезразмеренная собственная скорость молекул газа; λ — средняя длина свободного пробега молекул газа; \varkappa — его теплопроводность; T_0 и n_0 — некоторые принятые за равновесные значения температуры и концентрации молекул газа, в качестве которых без потери общность можно выбрать температуру и концентрацию молекул, отраженных от поверхности внешнего цилиндра.

Искомая поправка должна удовлетворять граничным условиям взаимодействия молекул газа с поверхностью как внутреннего, так и внешнего цилиндра, которые в самой общей форме (см., например, [3]) могут быть записаны в виде

$$\Phi_k^r = \Omega_k \Phi_k^i$$
 при $r = R_k$ $(k = 1, 2),$ (3)

где Φ_k^i и Φ_k^r — функции, описывающие распределение по скорости для падающих и отраженных от поверхности соответствующего цилиндра молекул; Ω_k — интегральный оператор, определяющийся характером взаимодействия газа с поверхностью.

В страндартном подходе [1] используют двухпоточную функцию распределения, различая молекулы, вектор скорости которых лежит внутри и вне клина влияния внутреннего цилиндра, что позволяет удовлетворить граничному условию при $r=R_1$. Для того чтобы удовлетворить условию на поверхности внешнего цилиндра, будем также различать молекулы, имеющие положительное и отрицательное значение проекции скорости C_r , т.е. представим искомую функцию в виде

$$\Phi = \Phi_1 H_1 + \Phi_2 H_2 + \Phi_3 H_3, \tag{4}$$

где

$$H_1 = H\left(C_r - C_p \sqrt{1 - R_1^2/r^2}\right),$$

 $H_2 = H(C_r) - H_1, \qquad H_3 = H(-C_r),$

$$C_p = \sqrt{C^2 - C_z^2}, \qquad H(x) = egin{cases} 1 & ext{при} & x > 0 \\ 0 & ext{при} & x < 0 \end{cases}$$

— стандартная функция Хевисайда.

Такой подход к выбору функции распределения позволяет записать условия (3) в виде

$$\Phi_1=\Omega_1\Phi_3$$
 при $r=R_1$ и
$$\Phi_3=\Omega_2(\Phi_1H_1+\Phi_2H_2)$$
 при $r=R_2.$ (5)

Функции Φ_i будем искать в виде, аналогичном распределению Чепмена—Энскога,

$$\Phi_i = a_1^i + a_2^i (3/2 - C^2) + a_3^i C_r + a_4^i C_r (5/2 - C^2).$$
 (6)

Отметим, что в стандартном подходе рассматриваются лишь моменты, определяющие поле температуры и концентрации молекул газа. Моменты, описывающие поток тепла и массы газа, остаются неучтенными, что не позволяет (в случае $R_2-R_1\gg\lambda$) получить правильное описание состояния газа в газодинамической области, т.е. на достаточно большом по сравнению с длиной свободного пробега расстоянии от поверхности цилиндров.

Коэффициенты a_j^i , зависящие только от r, определяются из решения моментных уравнений, для составления которых кинетическое уравнение (1) с функцией распределения (4), (6) умножим последовательно на $\exp(-C^2)H_j$, $C^2\exp(-C^2)H_j$, $C_r\exp(-C^2)H_j$, $C_r\exp(-C^2)H_j$, и проинтегрируем по скорости. Переходя к новой переменной $x = r/R_1$, получим

$$\frac{\pi}{4x} \frac{d}{dx} (2a_1^1 - a_2^1) + \frac{\sqrt{\pi}}{2} \left(\phi + \frac{\gamma}{x}\right) \frac{da_3^1}{dx} + \frac{\sqrt{\pi}}{2} \left(\phi - \frac{\gamma}{x}\right) \frac{a_3^1}{x}$$

$$= R_1 \nu \left\{ \sqrt{\pi} \left(\frac{1}{2x^2} + \frac{\phi^2}{\pi} - \phi \right) a_1^1 - \frac{\sqrt{\pi}}{4x^2} a_2^1 \right\}$$

$$+ \left(\frac{\gamma}{x} + 2\phi - \pi \right) \frac{a_3^1}{2x} + (\phi - \pi) \frac{a_4^1}{4x}$$

$$+ \frac{\sqrt{\pi}}{2} \left(\phi - \frac{2}{\pi} \phi^2 + \frac{x - 1}{x^2} \right) a_1^2 - \frac{\sqrt{\pi}}{4} \frac{x - 1}{x^2} a_2^2$$

$$+ \left(\frac{\pi}{2x} + \phi \frac{x - 2}{x} - \frac{\gamma}{x^2} \right) \frac{a_3^2}{2} + \frac{\phi}{4} \frac{x - 1}{x} a_4^2$$

$$+ \frac{\sqrt{\pi}}{2} \left(\phi - \frac{1}{x} \right) a_1^3 + \frac{\sqrt{\pi}}{4x} a_2^3 + \left(\frac{\pi}{4x} - \frac{\phi}{2} \right) a_3^3 - \frac{\phi}{4} a_4^3 \right\}, \tag{7}$$

$$\frac{\pi}{2x} \frac{d}{dx} (2a_1^1 - 3a_2^1) + \frac{5\sqrt{\pi}}{4} \left(\phi + \frac{\gamma}{x} \right) \frac{d}{dx} (a_3^1 - a_4^1)$$

$$+ \frac{5\sqrt{\pi}}{4} \left(\phi - \frac{\gamma}{x} \right) \frac{a_3^1 - a_4^1}{x}$$

$$= R_1 \nu \left\{ \frac{\sqrt{\pi}}{2} \left(\frac{2}{x^2} + \frac{3\phi^2}{\pi} - 3\phi \right) a_1^1$$

$$- \frac{\sqrt{\pi}}{2} \left(\frac{1}{x^2} + \frac{3\phi^3}{\pi} - 3\phi \right) a_2^1 + \left(\frac{\gamma}{x} + 2\phi - \pi \right) \frac{a_3^1}{x}$$

$$+ \frac{\pi - \phi}{2x} a_1^1 + \sqrt{\pi} \left(\frac{3\phi}{4} - \frac{3\phi^2}{2\pi} + \frac{x - 1}{x^2} \right) a_1^2$$

$$- \sqrt{\pi} \left(\frac{3\phi}{4} - \frac{3\phi^2}{2\pi} + \frac{x - 1}{2x^2} \right) a_2^2$$

$$+ \left(\frac{\pi}{2x} - \frac{\gamma}{x^2} + \phi \frac{x - 2}{x} \right) a_3^2 - \frac{\phi}{2} \frac{x - 1}{x} a_4^2$$

$$+ \sqrt{\pi} \left(\frac{3}{4}\phi - \frac{1}{x} \right) a_1^3 + \frac{\sqrt{\pi}}{4} \left(\frac{2}{x} - 3\phi \right) a_2^3$$

$$+ \left(\frac{\pi}{2x} - \phi \right) a_3^3 + \frac{\phi}{2} a_4^3 \right\}, \qquad (8)$$

$$+ \frac{3x^2 - 1}{8x^3} \frac{d(2a_1^3 - a_4^1)}{dx} + \frac{2a_1^3 - a_4^1}{8x^4}$$

$$= R_1 \nu \left\{ \left(\frac{\gamma}{x} + 2\phi - \pi \right) \frac{2a_1^1 - a_2^1}{4x} \right.$$

$$+ \frac{\sqrt{\pi}}{2} \left(\frac{2\gamma\phi}{4x} - \frac{\gamma}{x} - \phi + \frac{\phi^2}{\pi} + \frac{x^2 - 1}{\pi x^4} + \frac{7}{12x^2} \right) a_3^1$$

$$- \frac{\sqrt{\pi} a_4^1}{48x^2} + \left(\gamma - \frac{\gamma}{x} + \phi x - 2\phi + \frac{\pi}{2} \right) \frac{2a_1^2 - a_2^2}{4x}$$

$$+ \sqrt{\pi} \left(\frac{\gamma}{4x} - \frac{\gamma\phi}{\pi x} + \frac{\phi}{4} - \frac{\phi^2}{2\pi} - \frac{x^2 - 1}{2\pi x^4} + \frac{7(x - 1)}{24x^2} \right) a_3^2$$

$$- \sqrt{\pi} \frac{x - 1}{48x^2} a_4^2 + \left(\frac{\pi}{2x} - \frac{\gamma}{x} - \phi \right) \frac{2a_1^3 - a_2^3}{4}$$

$$+ \sqrt{\pi} \left(\frac{\gamma}{4x} + \frac{\phi}{x} - \frac{7}{24x} \right) a_3^3 + \frac{a_4^3 \sqrt{\pi}}{48x} \right\}, \qquad (9)$$

$$\frac{5\sqrt{\pi}}{4} \left(\phi + \frac{\gamma}{x} \right) \frac{da_2^1}{dx} - \pi \frac{3x^2 - 1}{16x^3} \frac{d(2a_3^1 - 13a_4^1)}{dx}$$

$$- \pi \frac{2a_3^1 - 13a_4^1}{16x^4} = R_1 \nu \left\{ \frac{\phi - \pi}{8x} (2a_1^1 + 7a_2^1) \right.$$

$$- \frac{a_3^1 \sqrt{\pi}}{48x^2} + \frac{5\sqrt{\pi}}{4} \left(\frac{11}{24x^2} - \frac{\gamma}{x} - \phi \right) a_4^1$$

$$+ \frac{\pi - 2\phi}{16x} (2a_1^2 + 7a_2^2) - \sqrt{\pi} \frac{x - 1}{96x^2} (2a_3^2 - 55a_4^2)$$

$$+ \pi \frac{2a_1^3 + 7a_2^3}{16x} + \sqrt{\pi} \frac{2a_3^3 - 55a_4^3}{96x} \right\}, \qquad (10)$$

$$\pi \frac{x - 1}{4x} \frac{d}{dx} (2a_1^2 - a_2^2) + \frac{\sqrt{\pi}}{\pi} \left(\frac{\pi}{2} - \phi - \frac{\gamma}{x} \right) \frac{da_3^2}{dx}$$

$$+ \frac{\sqrt{\pi}}{\pi} \left(\frac{\pi}{2} - \phi + \frac{\gamma}{\pi} \right) \frac{a_3^2}{\pi} + \frac{\pi}{9c} (2a_1^2 - a_2^2 - 2a_1^3 + a_2^3)$$

(15)

$$=R_{1}V\left\{\frac{\sqrt{\pi}}{2}\left(\phi-\frac{2\phi^{2}}{\alpha}+\frac{x^{-1}}{x^{2}}\right)a_{1}^{1}-\frac{\sqrt{\pi}(x-1)^{2}}{4x^{2}}a_{2}^{1}\right.\right.\\ \left.+\left(\gamma-\frac{\gamma}{x}+\frac{\pi}{2}+\phi x-2\phi\right)\frac{a_{2}^{1}}{2x^{4}}+\left(\pi-2\phi\right)\frac{a_{2}^{1}}{8x}\right.\\ \left.+\left(\gamma-\frac{\gamma}{x}+\frac{\pi}{2}+\phi x-2\phi\right)\frac{a_{2}^{1}}{2x}+\left(\pi-2\phi\right)\frac{a_{2}^{1}}{8x}\right.\\ \left.+\frac{\sqrt{\pi}}{2}\left(\frac{2\phi^{2}}{\alpha}-\frac{\pi}{2}+\frac{(x-1)^{2}}{x^{2}}\right)a_{1}^{2}-\frac{\sqrt{\pi}(x-1)^{2}}{4x^{2}}a_{2}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{\gamma}{2}-\frac{\pi}{x}+\frac{\pi}{2}+\phi x-2\phi\right)\frac{a_{2}^{1}}{2x}+\left(\pi-2\phi\right)\frac{a_{2}^{1}}{8x}\right.\\ \left.+\left(\frac{\gamma}{2}-\frac{\pi}{x}+\frac{\pi}{2}+\phi x-2\phi\right)\frac{a_{2}^{1}}{x^{2}}-\frac{\pi}{2}\left(\frac{x-1}{x^{2}}\right)^{2}a_{2}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{\gamma}{2}-\frac{\gamma}{x}+\phi\right)\frac{x-1}{x^{2}}a_{3}^{2}-\left(2\phi+\pi\right)\frac{x-1}{8x}a_{3}^{2}\right.\\ \left.-\left(\frac{\gamma}{2}x+\phi\right)\frac{x-1}{x}a_{3}^{2}-\left(2\phi+\pi\right)\frac{x-1}{8x}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{\gamma}{2}-\frac{\pi}{x}+\frac{x^{2}}{4x}-\frac{x-1}{x^{2}}\right)^{2}\left.\right.\\ \left.+\left(\frac{\gamma}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{4x}-\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{\pi}{4}x^{2}}\right.\\ \left.+\left(\frac{\gamma}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{4x}-\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{4x}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{\gamma}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{4x}-\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{4x}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{\gamma}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{4x}-\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{4x}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{\gamma}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{4x}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{\gamma}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{x^{2}}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{\gamma}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{x^{2}}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{x}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{x^{2}}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{x}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{x^{2}}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{x}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{x^{2}}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{x}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{x^{2}}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{x}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{x^{2}}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{x}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{x^{2}}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{x}{2}-\frac{\gamma}{x}+\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{x^{2}}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{x}{2}-\frac{x}{x}+\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)\frac{x^{2}}{x^{2}}-\frac{x^{2}}{x^{2}}a_{3}^{2}\right.\\ \left.+\left(\frac{x}{2}-\frac{x}{x}+\frac{x^{2}}{x^{2}}\right)$$

$$\frac{\pi^{3/2}}{4} \frac{d}{dx} (a_1^3 - a_2^3) - \frac{\pi}{4} \frac{d(2a_3^3 - a_4^3)}{dx} - \frac{\pi}{8x} (2a_3^3 - a_4^3)$$

$$= R_1 \nu \left\{ \frac{\pi - 2\phi x}{8x} (2a_1^1 - a_2^1) + \sqrt{\pi} \left(\phi x + \gamma - \frac{7}{6} \right) \frac{a_3^1}{4x} \right.$$

$$+ \frac{\sqrt{\pi}}{48x} a_4^1 + \frac{2\phi x - \pi}{8x} (2a_1^2 - a_2^2)$$

$$+ \sqrt{\pi} \left(\pi x - 2\phi x - 2\gamma - \frac{7}{3} (x - 1) \right) \frac{a_3^2}{8x}$$

$$+ \sqrt{\pi} \frac{x - 1}{48x} a_4^2 + \sqrt{\pi} \frac{7 - 3\pi}{24} a_3^3 - \frac{\sqrt{\pi}}{48} a_4^3 \right\}, \qquad (17)$$

$$\frac{5\pi^{3/2}}{8} \frac{da_2^3}{dx} + \frac{\pi}{8} \frac{d(2a_3^3 - 13a_4^3)}{dx} + \frac{\pi}{16x} (2a_3^3 - 13a_4^3)$$

$$= R_1 \nu \left\{ -\frac{\phi}{8} (2a_1^1 + 7a_2^1) + \frac{\sqrt{\pi}}{96x} (2a_3^1 - 55a_4^1) + \frac{2\phi - \pi}{16} (2a_1^2 + 7a_2^2) + \sqrt{\pi} \frac{x - 1}{96x} (2a_3^2 - 55a_4^2) + \frac{\pi}{16} (2a_1^3 + 7a_2^3) - \sqrt{\pi} \frac{a_3^3}{48} + \sqrt{\pi} \frac{55 - 60\pi}{96} a_4^3 \right\}, \qquad (18)$$

где $\phi = \arcsin x^{-1}$, $\gamma = \cos \phi = \sqrt{1 - x^{-2}}$.

Суммируя уравнения (7), (11), (15) и (8), (12), (16), получим соответственно законы сохранения массы и энергии

$$\frac{d}{dx}Jx = 0 \qquad \text{и} \qquad \frac{d}{dx}Qx = 0,$$

которые могут быть проинтегрированы в явном виде. Здесь

$$J = \pi^{-3/2} \int \Phi C_r \exp(-C^2) d\mathbf{C}$$

$$= \frac{2a_1^1 - a_2^1}{4x\sqrt{\pi}} + \left(\frac{\gamma}{x} + \phi\right) \frac{a_3^1}{2\pi} + \frac{x - 1}{4\sqrt{\pi}x} (2a_1^2 - a_2^2)$$

$$+ \left(\frac{\pi}{2} - \frac{\gamma}{x} - \phi\right) \frac{a_3^2}{2\pi} - \frac{2a_1^3 - a_2^3}{4\sqrt{\pi}} + \frac{a_3^3}{4}$$
(19)

И

$$Q = \pi^{-3/2} \int \Phi C^2 C_r \exp(-C^2) d\mathbf{C}$$

$$= \frac{2a_1^1 - 3_2^1}{2x\sqrt{\pi}} + \frac{5}{4\pi} \left(\frac{\gamma}{x} + \phi\right) (a_3^1 - a_4^1)$$

$$+ \frac{x - 1}{2\sqrt{\pi}x} (2a_1^2 - 3a_2^2) + \frac{5}{4\pi} \left(\frac{\pi}{2} - \frac{\gamma}{x} - \phi\right) (a_3^2 - a_4^2)$$

$$- \frac{2a_1^3 - 3a_2^3}{2\sqrt{\pi}} + \frac{5}{8} (a_3^2 - a_4^2)$$
(20)

— безразмерные потоки массы и тепла. Аналогично сумма уравнений (9), (13), (17) представляет собой закон сохранения импульса.

Решение системы уравнений (7)—(18) должно удовлетворять условиям (5). Предлагаемая методика позволяет использовать произвольные формы закона отражения (см., например, [5]). Для конкретного численного анализа ограничимся моделью чисто диффузионного отражения, т.е. будем полагать, что молекулы отражаются от поверхности каждого из цилиндров с соответствующей его характеристикам максвелловской функцией распределения. Принимая в качестве равновесной функцию распределения молекул отразившихся от внешнего цилиндра, запишем

$$\Phi_1 = \frac{\Delta n}{n_2} + \left(C^2 - \frac{3}{2}\right) \frac{\Delta T}{T_2}$$
 при $x = 1$ и $\Phi_3 = 0$ при $x = \frac{R_2}{R_1}$. (21)

Сравнивая (21) с (6), получим

$$a_1^1 = \frac{\Delta n}{n_2}, \quad a_2^1 = -\frac{\Delta T}{T_2}, \quad a_3^1 = a_4^1 = 0$$
 при $x = 1$ (22)

И

$$a_1^3 = a_2^3 = a_3^3 = a_4^3 = 0$$
 при $x = R_2/R_1$. (23)

Причем разность концентрации молекул газа $\Delta n = n_1 - n_2$ должна определяться из условия отсутствия потока массы между цилиндрами (J=0). Поэтому вместо первого условия из (22) необходимо использовать вытекающее из (19) при x=1 равенство

$$2a_1^1 - a_2^1 - 2a_1^3 + a_2^3 + \sqrt{\pi}a_3^3 = 0. (24)$$

Кроме этого, необходимо учесть, что система моментных уравнений имеет особенность на поверхности внутреннего цилиндра, обусловленную схлопыванием области в пространстве скоростей, которая соответствует функции Φ_2 . Раскладывая искомое решение в ряд по степеням $\xi = x - 1$ и учитывая требование конечности функции распределения, получим еще четыре условия

$$A_1 = A_2 = A_3 = A_4 = 0$$
 при $x = 1$. (25)

Здесь $A_{1,2}=(x-1)a_{1,2}^2$ и $A_{3,4}=(\pi/2-\phi x-\gamma/x)a_{3,4}^2$. Таким образом, граничные условия задаются функцией распределения молекул, отразившихся от поверхности внутреннего цилиндра (т. е. значением Φ_1 при $r=R_1$), функцией распределения молекул, отразившихся от внешнего цилиндра (т. е. значением Φ_3 при $r=R_2$), а также требованием конечности функции Φ_2 при $r=R_1$.

Результаты численного решения системы уравнений (7)–(18) с условиями (22)–(25) могут быть представлены в виде

$$Q = \frac{\Delta T}{T_2} \frac{R_1}{r} \left(\frac{4}{5} R_1 \nu \ln(R_2/R_1) + \alpha \right)^{-1}.$$
 (26)

Параметр α описывает отличие потока тепла от газодинамического решения. На рис. 1–3 приведена зависимость этого параметра от соотношения между радиусами цилиндров и степени разреженности газа.

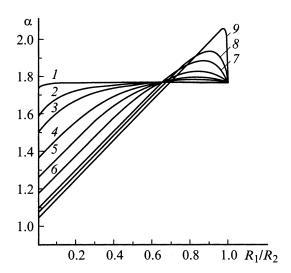


Рис. 1. Зависимость параметра α от отношения R_1/R_2 при $R_1\nu=0.01$ (*I*), 0.1 (*2*), 0.2 (*3*), 0.5 (*4*), 1 (*5*), 2 (*6*), 5 (*7*), 10 (*8*), 100 (*9*).

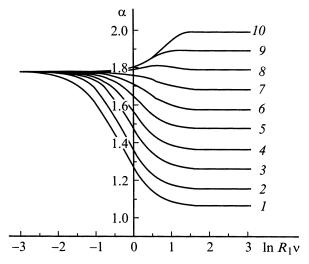


Рис. 2. Зависимость значений α от $R_1\nu$ при $R_1/R_2=0.01$ (1), 0.1 (2), 0.2 (3), 0.3 (4), 0.4 (5), 0.5 (6), 0.6 (7), 0.7 (8), 0.8 (9), 0.9 (10).

Следует отметить прослеживающийся на рис. 1 линейный характер зависимости α от соотношения R_1/R_2 при расстоянии между цилиндрами, много большем средней длины свободного пробега молекул газа, т.е. для $(R_2-R_1)\gg 1$. В указанном случае выражение (26) может быть записано в виде

$$Q = rac{\Delta T}{T_2} rac{R_1}{r} \left(rac{4}{5} R_1
u \ln(R_2/R_1) + lpha^* (1 + R_1/R_2)
ight)^{-1},$$
 где $lpha^* = \lim_{R_2 \to \infty} lpha$.

Зависимость α^* от $R_1\nu$ с точностью до 0.3% аппроксимируется выражением

$$\alpha^* = \frac{\sqrt{\pi} + 2.4624(R_1\nu)^{0.9}}{1 + 2.3474(R_1\nu)^{0.9}}.$$

Очевидно, что график функции $\alpha^*(R_1\nu)$ практически сливается с кривыми $I(R_1/R_2=0.01)$ на рис. 2, 3.

Определенный интерес представляет рассмотрение цилиндров достаточно большого радиуса, когда $R_1\nu\gg 1$ и $(R_2-R_1)\nu\gg 1$. В этом случае α^* перестает зависеть от степени разреженности газа и стремится к значению

$$\alpha_{\infty} = 1.0489. \tag{28}$$

С другой стороны, система моментных уравнений в рассматриваемом пределе допускает аналитическое решение и поток тепла с точностью до линейных по числу Кнудсена $(Kn_i = \lambda/R_i)$ слагаемых можно представить в виле

$$q = n \left(2k^{3}T^{3}/m\right)^{1/2} Q$$

$$= \frac{\varkappa}{r} \Delta T \left(\ln(R_{2}/R_{1}) + C_{t}(Kn_{1} + Kn_{2})\right)^{-1}, \quad (29)$$

где C_t — коэффициент скачка температуры.

Сравнивая (27) и (29) с учетом (28) и определения ν (2), находим

$$C_t = \frac{5\alpha_{\infty}}{4\nu\lambda} = 2.2193,$$

что менее чем на 1% отличается от полученного численным методом в работе [6] значения $C_t = 2.2049$.

Отметим также случай $R_2/R_1 \to 1$, когда в пространстве скорости отсутствует область, определяющая вклад функции Φ_2 . Как видно из приведенных графиков, значение параметра α в рассматриваемом режиме меняется

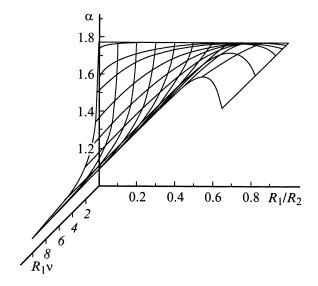


Рис. 3. Общий профиль зависимости α от соотношения между радиусами цилиндров и степени разреженности газа.

от $2\alpha_{\infty}=2.0978$ при $(R_2-R_1)\nu\gg 1$, что соответствует выражению (29), до $\sqrt{\pi}$ при $(R_2-R_1)\nu\ll 1$. Последнее объясняется тем, что молекулы газа пролетают расстояние между цилиндрами, практически не успевая столкнуться между собой. Следовательно, функция Φ_3 остается равной нулю во всем объеме газа. Поэтому, как видно из условий (24), (22) и соотношения (20),

$$2a_1^1 = a_2^1 = -\frac{\Delta T}{T_2}, \qquad Q = \frac{\Delta T}{T_2} \frac{R_1}{r} \frac{1}{\sqrt{\pi}}.$$

Похожая ситуация имеет место и при $R_1\nu\ll 1$. В указанном случае влиянием внутреннего цилиндра можно пренебречь и считать функцию распределения совпадающей с распределением молекул, отраженных от поверхности внешнего цилиндра. При этом различие между функциями Φ_3 и Φ_2 исчезает (т. е. $a_i^2=a_i^3=0$), а параметр α также равен $\sqrt{\pi}$.

Стандартный метод Лиза приводит к аналогичному соотношению

$$Q_s = \frac{\Delta T}{T_2} \frac{R_1}{r} \left(\frac{4}{5} R_1 \nu \ln(R_2/R_1) + \sqrt{\pi} \right)^{-1}, \qquad (30)$$

где роль параметра α играет величина $\sqrt{\pi}$, не зависящая от характеристик системы.

Совпадение выражений (26) и (30) имеет место лишь в бесстолкновительном режиме, когда радиус внутреннего цилиндра или расстояние между ними ничтожно малы по сравнению с длиной свободного пробега молекул газа. Причем, как было показано, значение потока тепла в перечисленных случаях определяется исключительно законами сохранения и задача может быть решена посредством элементарных рассуждений качественного характера. Формальное совпадение результатов наблюдается и в газодинамическом режиме. Однако в этом случае стандартный метод Лиза дает не зависящее от соотношения между радиусами цилиндров значение поправки к газодинамическому решению, которая в пределе $R_2 \gg R_1$ соответствует существенно завышенной величине коэффициента скачка температуры $C_t = 3.75$.

В промежуточном диапазоне соотношений между радиусами цилиндров и длиной свободного пробега молекул газа значения параметра α изменяются в достаточно широком интервале, практически в два раза. Значение α оказывается близким к стандартному при отношении R_1/R_2 , близком к 0.7. В случае $R_2 > 1.5R_1$ стандартный метод Лиза дает заниженное значение потока тепла. Максимальное отличие Q от Q_s достигает 15% в диапазоне $R_1\nu \sim 1$ при $R_2 \sim 10R_1$. В случае зазора между цилиндрами меньшего $0.5R_1$ стандартный метод дает завышенный результат. При этом максимальное отличие Q от Q_s достигает 10% в области пика графика на рис. 1, т. е. при $R_1\nu \gg 1$, $R_2 \sim 1.1-1.2R_1$.

Список литературы

- Lees L., Liu Chung-Yen // Phys. Fluids. 1962. Vol. 5. N 10. P. 1137–1148.
- [2] Semyonov Yu.G., Borisov S.F., Suetin P.E. // J. Heat Mass Transfer. 1984. Vol. 27. N 10. P. 1789–1799.
- [3] Коган М.Н. Динамика разреженного газа. М.: Наука, 1967. 440 с.
- [4] Bhatnagar P.L., Gross E.P., Krook M.A. // Phys. Rev. 1954. Vol. 94. N 3. P. 511–525.
- [5] Савков С.А., Юшканов А.А. // МЖГ. 1986. № 5. С. 149–152.
- [6] Sone Y., Aoki K. // Mem. Fac. Eng. Kyoto Univ. 1987. Vol. 49. N 3. P. 237–248.