

ЛИТЕРАТУРА

1. Пекуровский Л.Е., Поручиков В.Б., Созоненко Ю.А. Взаимодействие акустических волн с телами. М.: Изд-во МГУ, 1990. 103 с.
2. Пекуровский Л.Е., Поручиков В.Б., Созоненко Ю.А. Взаимодействие акустических волн с телами, покрытыми тонким сжимаемым слоем. // ПММ. 1983. Т. 47. Вып. 5. С. 823–831.
3. Пекуровский Л.Е., Поручиков В.Б., Созоненко Ю.А. Дагление на сфере с амортизирующим покрытием при падении на нее плоской акустической волны. // ПММ. 1987. Т. 51. Вып. 5. С. 829–835.
4. Пекуровский Л.Е., Поручиков В.Б. Взаимодействие акустической волны с упругой сферической оболочкой, покрытой тонким сжимаемым слоем. // Изв. АН СССР. МТТ. 1988. № 6. С. 169–175.
5. Кочин Н.Е., Кибель И.А., Розе Н.В. Теоретическая гидромеханика. Ч. 1. М.: Физматгиз, 1963. 583 с.

Москва

Поступила в редакцию
9.VIII.1992

УДК 533.6.011.8

© 1993 г. М.Ш. Шавалиев

СУПЕРБАРНЕТТОВСКИЕ ПОПРАВКИ К ТЕНЗОРУ НАПРЯЖЕНИЙ И ТЕПЛОМУ ПОТОКУ В ГАЗЕ ИЗ МАКСВЕЛЛОВСКИХ МОЛЕКУЛ

Получены выражения для супербарнеттовских поправок к тензору напряжений и тепловому потоку в газе из максвелловских молекул для двух частных случаев: одномерные течения и трехмерные, но слабо-возмущенные течения.

Метод Чепмена – Энскога решения уравнения Больцмана приводит к последовательности гидродинамических уравнений [1]. В нулевом (по числу Кнудсена) приближении получаются уравнения Эйлера, в первом приближении – уравнения Навье – Стокса, во втором — уравнения Барнетта. Следующее приближение принято называть супербарнеттовским. Вклад каждого приближения в гидродинамические уравнения сводится к соответствующим добавкам в тензор напряжений и тепловой поток

$$p_{\alpha\beta} = p\delta_{\alpha\beta} + p_{\alpha\beta}^{(1)} + p_{\alpha\beta}^{(2)} + p_{\alpha\beta}^{(3)} + \dots$$

$$q = 0 + q^{(1)} + q^{(2)} + q^{(3)} + \dots$$

Здесь p – давление, $p_{\alpha\beta}^{(1)}$ и $q^{(1)}$ – законы Навье – Стокса и Фурье [1], $p_{\alpha\beta}^{(2)}$, $q^{(2)}$ и $p_{\alpha\beta}^{(3)}$, $q^{(3)}$ – барнеттовские [1] и супербарнеттовские [2] поправки к тензору напряжений и тепловому потоку.

В последние годы уравнения барнеттовского и супербарнеттовского приближений были использованы для решения ряда газодинамических задач. В частности, решены в одномерной постановке задача о распространении звуковых колебаний в простых газах [3] и смесях газов [4]¹ и задача о структуре ударной волны [5, 6]². Был сделан

¹ См. также: Шавалиев М.Ш. Явления переноса в газовых смесях в барнеттовском и супербарнеттовском приближениях: Дис. ... канд. физ.-мат.наук. Новосибирск, 1978. 157 с.

² См. также: Simon C.E. Theory of shock structure in a Maxwell gas based on the Chapman-Enskog development through Super-Super-Burnett order: Ph.D.Thesis. Univ. of Colorado, CO, 1976.

вывод [6] о том, что решения уравнений Барнетта ближе к данным экспериментов и результатам, полученным методом прямого статистического моделирования Монте-Карло, чем решения уравнений Навье – Стокса, в то время как при использовании уравнений супербарнеттовского приближения это согласие ухудшается. Однако последний вывод авторов [6] вызывает сомнение, так как использованные ими выражения для супербарнеттовских поправок к тензору напряжений и тепловому потоку содержат ряд ошибок.

Был дан [2] вывод выражений для супербарнеттовских поправок к тензору напряжений и тепловому потоку для максвелловских молекул. Однако, в них вычисления не доведены до конца, так как в ряде членов зависимость от градиентов газодинамических величин выражена неявно, через операторы D_0/Dt и $\partial_1/\partial t$ (см. (1), (2)). В настоящей работе эти вычисления завершены в двух частных случаях. Получены в явном виде одномерные выражения и трехмерные, но линеаризованные по градиентам выражения для супербарнеттовских поправок к тензору напряжений и тепловому потоку.

Выражения для супербарнеттовских поправок к тензору напряжений и тепловому потоку имеют вид [2]:

$$p_{\alpha\beta}^{(3)} = -\frac{\mu}{\rho} \left(\frac{\partial_1}{\partial t} p_{\alpha\beta}^{(1)} + \frac{D_0}{Dt} p_{\alpha\beta}^{(2)} + p_{\alpha\beta}^{(2)} \operatorname{div} u + \right. \\ \left. + 2 \left\langle p_{\alpha\gamma}^{(2)} \frac{\partial u_\beta}{\partial r_\gamma} \right\rangle + \frac{\partial}{\partial r_\gamma} p_{\alpha\beta\gamma}^{(2)} + \frac{4}{5} \left\langle \frac{\partial q_\alpha^{(2)}}{\partial r_\beta} \right\rangle \right) \quad (1)$$

$$q_\alpha^{(3)} = -\frac{3\mu}{2\rho} \left[\frac{\partial_1}{\partial t} q_\alpha^{(1)} + \frac{D_0}{Dt} q_\alpha^{(2)} + \frac{10}{3} q_\alpha^{(2)} \operatorname{div} u + \right. \\ \left. + q_\beta^{(2)} \frac{\partial u_\alpha}{\partial r_\beta} + \frac{4}{5} e_{\alpha\beta} q_\beta^{(2)} + \frac{5\rho}{2\rho} \frac{\partial}{\partial r_\beta} p_{\beta\alpha}^{(2)} - \frac{1}{\rho} p_{\alpha\beta}^{(1)} \frac{\partial}{\partial r_\gamma} p_{\gamma\beta}^{(1)} - \right. \\ \left. - \frac{1}{\rho} p_{\alpha\beta}^{(2)} \frac{\partial p}{\partial r_\beta} + p_{\alpha\beta\gamma}^{(2)} e_{\gamma\beta} + \frac{1}{2} \frac{\partial}{\partial r_\beta} \left(p_{21\alpha\beta}^{(2)} + \frac{1}{3} p_{41}^{(2)} \delta_{\alpha\beta} \right) \right] \quad (2)$$

$$R = k/m, \quad p = \rho RT, \quad e_{\alpha\beta} = \left\langle \partial u_\alpha / \partial r_\beta \right\rangle$$

$$p_{\alpha\beta\gamma}^{(2)} = \frac{4\mu^2}{\rho} \left[\left\langle \frac{\partial}{\partial r_\alpha} e_{\beta\gamma} \right\rangle + \left(\frac{5}{2} + \frac{T}{\mu} \frac{d\mu}{dT} \right) \frac{1}{T} \left\langle e_{\alpha\beta} \frac{\partial T}{\partial r_\gamma} \right\rangle - \right. \\ \left. - \frac{1}{\rho} \left\langle e_{\alpha\beta} \frac{\partial p}{\partial r_\gamma} \right\rangle \right], \quad p_{41}^{(2)} = \frac{\rho\mu^2}{\rho^2} \left[20 \frac{\rho}{\rho} e_{\alpha\beta} e_{\beta\alpha} + \frac{45}{T} \nabla^2 T - \right. \\ \left. - \frac{4}{5\rho T} \frac{\partial T}{\partial r_\alpha} \frac{\partial p}{\partial r_\alpha} + \frac{45}{T^2} \left(\frac{7}{2} + \frac{T}{\mu} \frac{d\mu}{dT} \right) (\nabla T)^2 \right]$$

Здесь ρ , T , u – плотность, температура и макроскопическая скорость газа, μ – коэффициент вязкости, k – постоянная Больцмана, $p_{41\alpha\beta}^{(2)}$ получается умножением $p_{\alpha\beta}^{(2)}$ [1] на ρ/ρ и заменой коэффициентов $\bar{\omega}_i$ на ϵ_i , где [2]

$$\epsilon_1 = \frac{28}{3} \left(\frac{7}{2} - \frac{T}{\mu} \frac{d\mu}{dT} \right), \quad \epsilon_2 = 14, \quad \epsilon_3 = 39$$

$$\varepsilon_4 = -18, \quad \varepsilon_5 = 39 \left(\frac{12}{13} + \frac{T}{\mu} \frac{d\mu}{dT} \right), \quad \varepsilon_6 = \frac{472}{7}$$

Угловые скобки означают, что соответствующий тензор полностью симметризован и след его по любой паре индексов равен нулю, в частности,

$$\langle T_{\alpha\beta} \rangle \equiv \frac{1}{2}(T_{\alpha\beta} + T_{\beta\alpha}) - \frac{1}{3}\delta_{\alpha\beta}T_{\gamma\gamma}$$

$$\langle T_{\alpha\beta\gamma} \rangle \equiv \frac{1}{6}(T_{\alpha\beta\gamma} + T_{\alpha\gamma\beta} + T_{\beta\alpha\gamma} + T_{\beta\gamma\alpha} + T_{\gamma\alpha\beta} + T_{\gamma\beta\alpha}) - \frac{1}{15}[(T_{\alpha\delta\delta} + T_{\delta\alpha\delta} + T_{\delta\delta\alpha})\delta_{\beta\gamma} + (T_{\beta\delta\delta} + T_{\delta\beta\delta} + T_{\delta\delta\beta})\delta_{\alpha\gamma} + (T_{\gamma\delta\delta} + T_{\delta\gamma\delta} + T_{\delta\delta\gamma})\delta_{\alpha\beta}]$$

Всюду по повторяющимся векторным и тензорным индексам проводится суммирование.

Для получения явных выражений для $p_{\alpha\beta}^{(3)}$ и $q_{\alpha}^{(3)}$ необходимо вычислить в (1) и (2) члены с операторами D_0/Dt и $\partial_1/\partial t$. Операторы D_0/Dt и $\partial_1/\partial t$ определены в [1].

Громоздкость и сложность выражений (1) и (2) делает затруднительным использование гидродинамических уравнений супербарнеттовского приближения для решения конкретных задач. Поэтому ниже рассмотрены частные случаи, когда эти выражения можно значительно упростить.

Для слабозмущенных течений газа в (1) и (2) можно провести линеаризацию по градиентам газодинамических величин. Опуская простые, но громоздкие вычисления, приведем лишь окончательные результаты:

$$p_{\alpha\beta}^{(3)} = \frac{\mu^3}{\rho\rho} \left(\frac{5}{3} \left\langle \frac{\partial^2 \operatorname{div} \mathbf{u}}{\partial r_{\alpha} \partial r_{\beta}} \right\rangle - \frac{4}{3} \nabla^2 e_{\alpha\beta} \right) \quad (3)$$

$$q_{\alpha}^{(3)} = -\frac{\mu^3}{\rho^2} \left[\frac{157}{16T} \nabla^2 \left(\frac{\partial T}{\partial r_{\alpha}} \right) + \frac{5}{8\rho} \nabla^2 \left(\frac{\partial \rho}{\partial r_{\alpha}} \right) \right]$$

В случае одномерных течений из (1) и (2) получены следующие выражения для супербарнеттовских поправок к тензору напряжений и тепловому потоку (штрих означает частную производную по x):

$$p_{xx}^{(3)} = \frac{\mu^3}{\rho^2} \left(\frac{47}{3} \frac{R}{\rho} T' \rho' u' - \frac{40}{3} \frac{RT}{\rho^2} \rho'^2 u' + \frac{32}{3} \frac{RT}{\rho} \rho'' u' - \frac{2}{3} \frac{RT}{\rho} \rho' u'' - 7 \frac{R}{T} T'^2 u' - \right. \\ \left. - \frac{47}{9} RT' u'' - \frac{31}{9} RT'' u' + \frac{2}{9} RT u''' + \frac{16}{27} u'^3 \right) \quad (4)$$

$$q_x^{(3)} = \frac{\mu^3}{\rho\rho} \left(-\frac{9005}{168} \frac{1}{T} T' u'^2 + \frac{271}{21} \frac{1}{\rho} \rho' u'^2 + \frac{421}{42} u' u'' + \frac{917}{8} \frac{R}{\rho T} \rho' T'^2 - \frac{1137}{16} \frac{R}{\rho^2} T' \rho'^2 + \right. \\ \left. + \frac{397}{16} \frac{R}{\rho} \rho' T'' + \frac{701}{16} \frac{R}{\rho} T' \rho'' - \frac{813}{16} \frac{R}{T^2} T'^3 - \frac{1451}{16} \frac{R}{T} T' T'' - \right. \\ \left. - \frac{157}{16} RT''' - \frac{41}{8} \frac{RT}{\rho^2} \rho' \rho'' - \frac{5}{8} \frac{RT}{\rho} \rho''' + \frac{23}{4} \frac{RT}{\rho^3} \rho'^3 \right) \quad (5)$$

(штрих означает частную производную по x).

Для справочных целей приведем также выражения для барнеттовских поправок к тензору напряжений и тепловому потоку

$$p_{xx}^{(2)} = \frac{\mu^2}{\rho} \left(\frac{8}{9} u'^2 - \frac{4}{3} \frac{RT}{\rho} + \frac{4}{3} \frac{RT}{\rho^2} \rho'^2 - \frac{4}{3} \frac{R}{\rho} \rho' T' + 2 \frac{R}{T} T'^2 + \frac{2}{3} RT'' \right)$$

$$q_x^{(2)} = \frac{\mu^2}{\rho} \left(\frac{95}{8} u' T' - \frac{7}{4} u'' - \frac{2}{\rho} u' \rho' \right).$$

Сравнение (4) и (5) с аналогичными выражениями [6] показывает, что численные коэффициенты второго и третьего членов в (4) и первого, второго и третьего членов в (5) отличаются по величине (но не по знаку) от приведенных в [6], а именно 64/9, 40/9 и 8035/336, 166/21, 949/168, соответственно. Кроме того, высказанное авторами [6] предположение, что численный коэффициент при $\rho T' u'$ в $p_{xx}^{(3)}$ приведенный в диссертации (см. сноску²) содержит алгебраическую ошибку, не подтверждается. В выражении для барнеттовской поправки к тензору напряжений [6] имеется также ошибка: коэффициент при u'^2 взят равным 40/27. Она возникла из-за того, что в формуле (14) [6] при вычислении вклада $\bar{\omega}_6 \langle e_{xy} e_{yx} \rangle = \bar{\omega}_6 (e_{xy} e_{yx} - e_{\beta\gamma} e_{\gamma\beta} / 3)$ (см. [1]), где в одномерном случае $e_{\beta\gamma} = 0$, $\beta \neq \gamma$, $e_{xx} = 2/3 u'$ и $e_{yy} = e_{zz} = -1/3 u'$ ошибочно принято $e_{yy} = e_{zz} = 0$.

В заключении отметим, что представляется необходимым вернуться к решению задачи о структуре ударной волны с использованием полученных выше выражений для барнеттовских и супербарнеттовских поправок к тензору напряжений и тепловому потоку. Простота и корректность математической постановки этой задачи и возможность сравнения решения с данными экспериментов и результатами расчетов на кинетическом уровне позволят дать ответ на вопрос о существовании самих уравнений барнеттовского и супербарнеттовского приближений.

Замечание. В барнеттовскую поправку к функции распределения [2] входят числа A_2 и A_4 . Значения A_1 и A_2 приведены в [1], а в A_3 и A_4 были вычислены: $A_3 = 0,5862$, $A_4 = 0,5971$.

ЛИТЕРАТУРА

1. Чепмен С., Каулинг Т. Математическая теория неоднородных газов. М.: Изд-во иностр. лит., 1960. 510 с.
2. Шавалиев М.Ш. Барнеттовское приближение к функции распределения и супербарнеттовские вклады в тензор напряжений и тепловой поток // ПММ. 1978. Т. 42. Вып. 4. С. 656–660.
3. Wang Chang C.S., Uhlenbeck G.E. On the propagation of sound in monatomic gases // Studies in statistical mechanics. V.5/Eds J.de Boer, G.E. Uhlenbeck. Amsterdam: North-Holland Publ. Co, 1970. P. 43–75.
4. Foch J.D., Uhlenbeck G.E., Losa M.F. Theory of sound propagation in mixtures of monatomic gases // Phys. Fluids. 1972. V. 15. No. 7. P. 1224–1232.
5. Foch J.D. On higher order hydrodynamic theories of shock structure // The Boltzmann Equation/Eds E.G.D. Cohen, W. Thirring. Vienna: Springer-Verlag, 1973. P. 123–140.
6. Fisco K.A., Chapman D.R. Comparison of Burnett, Super-Burnett, and Monte Carlo solutions for hypersonic shock structure // Rarefied Gas Dynamics: Proc. 16th Intern. Sympos /Eds E.P. Muntz et.al Washington: AIAA, 1989. P. 374–395.

Новосибирск

Поступила в редакцию
1.VII.1991