

тервале времени. Оценки интенсивностей излучения, при которых процесс горения превалирует над процессом испарения, приведены в [9].

В случае полидисперсного аэрозоля фронт волны просветления будет размыт, поскольку частицы разных размеров воспламеняются при различной интенсивности падающего на них излучения.

Иными словами, в аэрозоле будет существовать перемещающаяся область конечной ширины, отделяющая горящие частицы от негорящих. В пределах данной области имеются как горящие, так и негорящие частицы. Положение такой области и скорость ее перемещения можно оценить на основании приведенных выше результатов, взяв в качестве размера частицы характерный средний радиус. Такая оценка будет, очевидно, тем более точной, чем уже диапазон размеров частиц.

Авторы выражают благодарность В. Н. Штерну, В. И. Букатому, А. М. Шайдуку и А. А. Тельнихину за полезные обсуждения.

Поступила 9 VI 1980

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Сухоруков А. П., Хохлов Р. В., Шумилов Э. Н. Динамика просветления облаков лазерным пучком.— Письма в ЖЭТФ, 1971, т. 14, № 4.
2. Сухоруков А. П., Шумилов Э. Н. Просветление полидисперсного тумана.— ЖТФ, 1973, т. 43, № 5.
3. Sutton G. W. Fog dispersal by high-power lasers.— AIAA J., 1970, N 10.
4. Виноградова М. Б., Руденко О. В., Сухоруков А. П. Теория волн. М.: Наука, 1979.
5. Ван де Хюлст Г. Рассеяние света малыми частицами. М.: ИЛ, 1961.
6. Блюх А. Г. Тепловое излучение в котельных установках. Л.: Энергия, 1967.
7. Крылов В. Н., Скобля Н. С. Методы приближенного преобразования Фурье и обращения преобразования Лапласа. М.: Наука, 1974.
8. Хитрин Л. Н. Физика горения и взрыва. М.: изд. МГУ, 1957.
9. Букатый В. И., Сагалаков А. М. и др. Горение углеродных частиц в мощном оптическом поле.— ФГВ, 1979, т. 15, № 6.

УДК 532.516

### О РАСПРОСТРАНЕНИИ ВОЗМУЩЕНИЙ В ПРОЦЕССАХ НЕЛИНЕЙНОГО ПЕРЕНОСА, ОПИСЫВАЕМЫХ УРАВНЕНИЕМ ТУРБУЛЕНТНОЙ ФИЛЬТРАЦИИ

К. Б. Павлов, А. С. Романов, И. А. Федотов

(Москва)

Параболическое квазилинейное уравнение вида

$$(1) \quad \frac{\partial u}{\partial t} - \frac{\partial}{\partial x} \left( \left| \frac{\partial u^k}{\partial x} \right|^{n-1} \frac{\partial u^k}{\partial x} \right) = 0, \quad k, n > 0, \quad kn > 1$$

описывает различные процессы переноса в случае степенной зависимости коэффициентов переноса от переносимой величины  $u$  и ее градиента  $\partial u/\partial x$ . В частности, при  $n = 1$  уравнение (1) может рассматриваться как уравнение нелинейной теплопроводности, при  $k = 1$  — переноса импульса в неньютоновской дилатантной жидкости и в общем случае  $k, n \neq 1$  как уравнение турбулентной фильтрации [1—3]. Существенной особенностью процессов переноса, описываемых уравнением (1), является наличие линии  $x = x_f(t)$ , разграничивающей область с  $u(x, t) = 0$  и область локали-

6\*

зации возмущений с  $u(x, t) > 0$  [4]. В работе исследуются закономерности движения фронта  $x = x_f(t)$  в задаче Коши для уравнения (1).

Будем считать, что в начальный момент времени  $t = 0$  задано симметричное по  $x$  начальное распределение переносимой величины, описываемое ограниченной финитной функцией

$$u_0(x) \begin{cases} > 0 & \text{при } |x| < |x_\Phi|, \\ = 0 & \text{при } |x| > |x_\Phi|, \end{cases}$$

и что асимптотическое представление функции  $u_0(x)$  при  $x \rightarrow x_\Phi + 0$ ,  $x_\Phi < 0$  имеет вид

$$(2) \quad u_0(x) \sim U_0(x - x_\Phi)^\omega, \quad \omega \geq 0.$$

Тогда закон движения фронта  $x_f = x_f(t)$  должен быть найден из решения задачи Коши

$$(3) \quad \frac{\partial u}{\partial t} - \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{\partial u^k}{\partial x} \right)^n = 0, \quad 0 > x > x_f(t), \quad t > 0, \\ u(x, 0) = u_0(x),$$

где необходимо считать  $x_f(0) = x_\Phi$ . Из условия непрерывности искомого решения  $u(x, t)$  и его производных  $(\partial u^k / \partial x)^n$  на фронте  $x = x_f(t)$  следует, что

$$(4) \quad u[x_f(t), t] = \left( \frac{\partial u^k}{\partial x} \right)^n [x_f(t), t] = 0.$$

Дифференцируя первое из условий (4) вдоль линии  $x = x_f(t)$ , получим выражение

$$\dot{x}_f \equiv \frac{dx_f}{dt} = - \lim_{x \rightarrow x_f + 0} \frac{\partial u}{\partial t} \left( \frac{\partial u}{\partial x} \right)^{-1},$$

которое, учитывая (3), можно преобразовать к виду

$$(5) \quad \dot{x}_f = - \lim_{x \rightarrow x_f + 0} \frac{\partial}{\partial x} \left[ \left( \frac{\partial u^k}{\partial x} \right)^n \right] \left( \frac{\partial u}{\partial x} \right)^{-1}.$$

Из равенства (5) следует асимптотическое представление для переносимой величины

$$(6) \quad u(x, t) \sim \left[ \frac{kn-1}{kn} \right]^{\frac{n}{kn-1}} (-\dot{x}_f)^{\frac{1}{kn-1}} (x - x_f)^{\frac{n}{kn-1}}, \quad x \rightarrow x_f + 0.$$

Соотношения (5), (6) не имеют места, если  $\dot{x}_f \equiv 0$ .

Определим теперь движение фронта при  $t \rightarrow +0$ . Будем исходить из естественного условия непрерывного перехода решения  $u = u(x, t)$  в начальное условие  $u(x, 0) = u_0(x)$  при  $t \rightarrow +0$

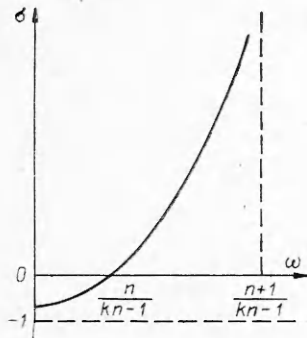
$$(7) \quad u(x, t) \sim U_0(x - x_\Phi)^\omega, \quad t \rightarrow +0, \quad x \rightarrow x_\Phi + 0.$$

Учитывая, что  $(x - x_f)^\omega \sim (x - x_\Phi)^\omega$  при  $t \rightarrow +0$ ,  $x \rightarrow x_\Phi + 0$  и  $x_f - x_\Phi = \int_0^t \dot{x}_f dt$ , из (6), (7) получим соотношение

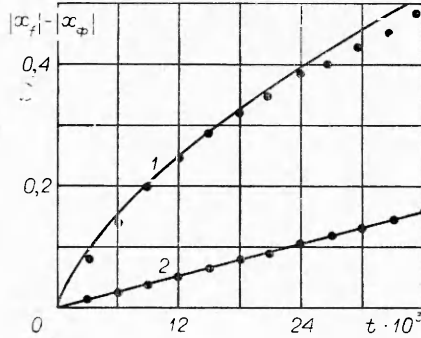
$$(-\dot{x}_f)^{\frac{1}{kn-1}} \left[ - \int_0^t \dot{x}_f dt \right]^{\frac{n}{kn-1} - \omega} \sim U_0 \left[ \frac{kn}{kn-1} \right]^{\frac{n}{kn-1}}, \quad t \rightarrow +0, \quad x \rightarrow x_\Phi + 0.$$

Функцию  $\dot{x}_f = \dot{x}_f(t)$  будем искать в виде

$$(8) \quad \dot{x}_f = -At^\sigma < 0,$$



Ф и г. 1



Ф и г. 2

тогда  $A = \left\{ \left( \frac{kn}{kn-1} \right)^n \beta^{\beta-1} U_0^{kn-1} \right\}^{1/\beta}$ ,  $\sigma = -1 + 1/\beta$ ,  $\beta = 1 + n + \omega - kn\omega$ .

Зависимость показателя  $\sigma = \sigma(\omega)$  показана на фиг. 1. При  $0 < \omega < n/(kn-1)$  скорость движения фронта  $x_f \rightarrow -\infty$  при  $t \rightarrow +0$ , но переносимая величина остается локализованной, так как  $|x_f - x_\Phi| < \infty$ , поскольку  $\sigma > -1$ ,  $0 < A < \infty$ . Если  $\omega = n/(kn-1)$ , то  $\dot{x}_f(0) = [kn/(kn-1)]^n U_0^{kn-1}$ . Если же  $n/(kn-1) < \omega < (n+1)/(kn-1)$ , то  $x_f \rightarrow 0$  при  $t \rightarrow +0$ .

Представляет интерес рассмотреть предельный переход при  $\omega \rightarrow (n+1)/(kn-1)$ . В этом случае производные  $d^j x_f / dt^j(0) = 0$  вплоть до  $j = [\sigma] \rightarrow \infty$ , поэтому в пределе необходимо считать  $x_f \equiv 0$  при  $t \rightarrow +0$ , а выражения (5), (6) становятся, как отмечалось, неправомерными.

Будем искать асимптотическое представление функции  $u = u(x, t)$  при  $x \rightarrow x_f + 0$  непосредственно в виде

$$(9) \quad u(x, t) \sim a(t)(x - x_\Phi)^\alpha, \quad a(t) > 0.$$

Из уравнения (3) тогда получим

$$\frac{da}{dt} \sim a^{kn} (k\alpha)^n (k\alpha - 1) (x - x_\Phi)^{n(k\alpha-1)-1-\alpha}, \quad x \rightarrow x_\Phi + 0,$$

откуда определяются

$$\alpha = \frac{n+1}{kn-1}, \quad a = \left[ \left( \frac{kn-1}{kn+k} \right)^n \frac{1}{n(k+1)(T-t)} \right]^{1/(kn-1)}$$

Постоянная интегрирования  $T$  вычисляется по начальному условию (3)

$$T = U_0^{1-kn} \left( \frac{kn-1}{kn+k} \right)^n \frac{1}{n(k+1)}.$$

Полученное асимптотическое представление решения

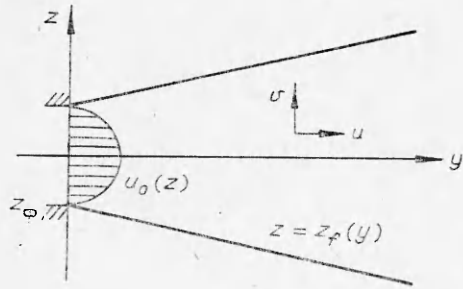
$$(10) \quad u(x, t) \sim a(t) (x - x_\Phi)^{\frac{n+1}{kn-1}}, \quad x \rightarrow x_\Phi + 0$$

справедливо лишь в конечное время  $0 < t < T$  и носит название метастабильного (см., например, [5, 6]).

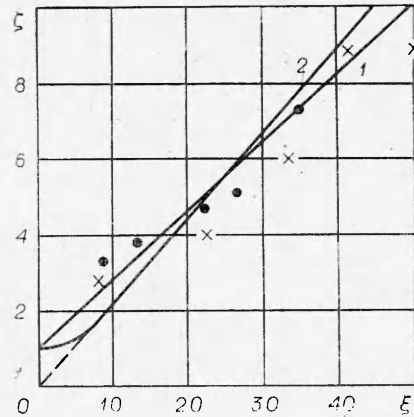
Рассмотрим вспомогательную задачу Коши, отличающуюся от (3) областью определения  $\infty > x > x_f(t)$ ,  $t > 0$ . Функция

$$(11) \quad u^*(x, t) = \left\{ \left( \frac{kn-1}{kn+k} \right)^n \frac{(x - x_\Phi)^{n+1}}{n(k+1)(T^* - t)} \right\}^{1/(kn-1)},$$

$$\infty > x > x_\Phi, \quad t < T^* = \text{const} < \infty$$



Ф и г. 3



Ф и г. 4

является решением вспомогательной задачи с соответствующим начальным условием, содержащим константу  $T^*$ .

В силу монотонной зависимости решения задачи Коши для уравнения (1) от начального условия функция (11) мажорирует любое решение симметричной задачи (3) [4] при должном подборе константы  $T^*$  для любого  $\omega \geq (n+1)/(kn-1)$ . Следовательно, при  $\omega \geq (n+1)/(kn-1)$  имеет место режим  $x_f = x_\Phi$ , по крайней мере, в течение конечного отрезка времени  $0 \leq t \leq T^*$ .

Для подтверждения полученного асимптотического соотношения (8) был проведен численный расчет процесса переноса, описываемого уравнением (1) для  $k=1$ ,  $n=2$  с начальным условием

$$u(x, 0) = \begin{cases} (1 - |x|)^\omega, & |x| \leq 1, \\ 0, & |x| \geq 1. \end{cases}$$

Поставленная задача Коши дополнялась при расчетах граничными условиями  $u(l, t) = 0$ ,  $|l| = 2$ , что возможно, если  $|x_f(t)| < 2$ . Дифференциальное выражение (1) после квазилинеаризации вблизи решения аппроксимировалось по неявной разностной схеме второго порядка точности. Расчеты велись методом прогонки. Положение фронта  $|x| = |x_f(t)|$  определялось приближенно по условию  $u(x_f, t) = 10^{-5}u(0, t)$ . Достаточная точность получалась, если выбрать шаг  $\Delta x = 0,02$ ,  $\Delta t = 10^{-3}/3$  по  $x$  и  $t$  соответственно.

Некоторые результаты сравнения теоретических зависимостей с численными приведены на фиг. 2, где показано движение фронта области локализации  $|x_f| - |x_\Phi|$  со временем. Кривые 1, 2 рассчитаны по формуле (8) и соответствуют значениям показателя  $\omega = 1,5; 2,0$ . Положение фронта, полученное численно, указано точками. Для  $\omega \geq 3$  теоретически установлена метастабильная локализация решения. При численных расчетах в этом случае фронт оставался неподвижным в течение всего времени счета до  $t = 20\Delta t$ . Проведенные расчеты в области изменения показателя  $0 \leq \omega < 3$  полностью подтвердили соотношение (8).

В качестве приложения применим развитую теорию к анализу задачи о затопленной турбулентной струе конечной ширины несжимаемой жидкости (фиг. 3). В приближении теории пограничного слоя турбулентный перенос импульса описывается системой уравнений

$$(12) \quad u \frac{\partial u}{\partial y} + v \frac{\partial u}{\partial z} = \frac{1}{z^2} \frac{\partial}{\partial z} \left[ z^2 \frac{\tau}{\rho} \right],$$

$$\frac{\partial u z^2}{\partial y} + \frac{\partial v z^2}{\partial z} = 0, \quad \tau = \rho l_T^2 \left| \frac{\partial u}{\partial z} \right| \left| \frac{\partial u}{\partial z} \right|,$$

где  $i = 0, 1$  соответствует плоской и цилиндрической симметрии задачи  $\rho$  — плотность жидкости;  $\tau$  — напряжение турбулентного трения, определяемое по Прандтлю [7, 8];  $l_t$  — длина турбулентного перемешивания. В рассматриваемом случае затопленной струи  $l_t = cy$  [7, 8],  $c$  — эмпирическая константа теории.

В плоскости сечения сопла  $y = 0$  (фиг. 3) скорость жидкости равна

$$(13) \quad u(0, z) = u_0(z) \begin{cases} > 0 & \text{при } |z| < |z_\Phi|, \\ = 0 & \text{при } |z| > |z_\Phi|, \end{cases}$$

причем асимптотическое представление для  $u_0(z)$  при  $|z| \rightarrow |z_\Phi| - 0$ ,  $z_\Phi < 0$  будем считать заданным в виде

$$(14) \quad u_0(z) \sim W(|z_\Phi| - |z|)^\gamma, \quad |z| \rightarrow |z_\Phi| - 0, \quad W = \text{const} > 0, \quad \gamma = \text{const} \geq 0.$$

Особенностью турбулентной затопленной струи в данной постановке является ее конечная ширина. Иными словами, в любом сечении струи  $y = y_0$  существует граница струи  $z = z_f(y_0)$ ,  $z_f(0) = z_\Phi$  такая, что  $u(y_0, |z| < |z_f(y_0)|) > 0$  и  $u(y_0, |z| > |z_f(y_0)|) = 0$ . На границе струи выполняются физически очевидные условия отсутствия скорости  $u(y, \pm z_f) = 0$  и напряжения турбулентного трения  $\partial u / \partial z(y, \pm z_f) = 0$ .

Если перейти к новым независимым переменным, являющимся обобщением переменных Мизеса [8],  $y, z \rightarrow t, x$ , где

$$(15) \quad dt = \frac{1}{4} c^2 y^2 \left[ (i+1) \int_0^{x_f} \frac{dx}{u} \right]^{3i/(i+1)} dy, \quad dx = uz^i dz,$$

то исходная задача (12)–(14) в области  $0 > x > x_f$  сводится к задаче Коши:

$$(16) \quad \frac{\partial u}{\partial t} = \frac{\partial}{\partial x} \left\{ 1 + \int_{x_f}^x \frac{dx}{u} \left( \int_0^{x_f} \frac{dx}{u} \right)^{-1} \right\}^{\frac{3i}{i+1}} \left( \frac{\partial u^2}{\partial x} \right)^2, \quad x_f = x(y, z_f);$$

$$(17) \quad u(0, x) = u_0(x) \sim U_0(x - x_\Phi)^\omega, \quad x \rightarrow x_\Phi + 0, \quad x_\Phi = x(0, z_\Phi);$$

$$(18) \quad u(t, x_f) = 0.$$

$$\text{Здесь} \quad U_0 = W [(W z_\Phi^2)^{-1} (1 + \gamma)]^{\frac{\gamma}{1+\gamma}}; \quad \omega = \gamma / (1 + \gamma).$$

Из условия ограниченности начального распределения скорости  $0 \leq \gamma < \infty$  следует, что  $0 \leq \omega < 1$ .

Ограничиваясь областью струи вблизи ее границы  $x \rightarrow x_f + 0$ , имеем

$$\int_{x_f}^x \frac{dx}{u} \left( \int_0^{x_f} \frac{dx}{u} \right)^{-1} \rightarrow 0,$$

при этом уравнение (16) приводится к виду

$$(19) \quad \frac{\partial u}{\partial t} \sim \frac{\partial}{\partial x} \left\{ \left( \frac{\partial u^2}{\partial x} \right)^2 \right\}, \quad x \rightarrow x_f(t) + 0,$$

которое вместе с условиями (17), (18) совпадает с задачей (3) для  $k = n = 2$ .

Обратный переход к физическим переменным  $y, z$  осуществляется исходя из соотношений (15).

В итоге в соответствии с развитой теорией для границы струи получаются выражения

$$(20) \quad z_f \sim z_\Phi + 6^{1/3} \kappa (1 - \omega) y, \quad y \rightarrow +0, \quad \kappa^3 = 2c^2$$

для плоской струи ( $i = 0$ ) и

$$(21) \quad z_f \sim 2^{1/2} [z_\Phi^2/2 + 12^{2/3} (1 - \omega)^{1/3} t^{1/3}]^{1/2}, \quad t \rightarrow +0$$

для цилиндрической ( $i = 1$ ). Здесь  $t = t(y)$  вычисляется из соотношения

$$[z_\Phi^2/2 + 12^{2/3} (1 - \omega)^{1/3} t^{1/3}]^{-3/2} dt = 2^{3/2} c^2 dy^3/12.$$

При этом, если выполняется неравенство  $y \gg z_\Phi$ , выражение (21) аппроксимируется соотношением

$$(22) \quad z_f \sim 3^{1/3} 2 (1 - \omega)^{1/3} \kappa y, \quad y \rightarrow +0 \quad (i = 1).$$

На фиг. 4 приведено сравнение полученных теоретических зависимостей для границы струи  $z_f = z_f(y)$  с экспериментальными данными [9, 10] в безразмерных координатах  $\zeta = z_f/z_\Phi$  и  $\xi = y/z_\Phi$ . Кривые 1, 2 построены по формулам (20), (21). При этом полагалось  $\omega = 0$ ,  $\kappa = 0,1$  и  $0,077$  для  $i = 0$  и  $1$  соответственно [7]. Крестиками помечены экспериментальные данные для плоской турбулентной струи ( $i = 0$ ) [9], а точками — для цилиндрической ( $i = 1$ ) [10]. Штриховая линия построена по приближенной зависимости (22).

Совпадение полученных теоретических зависимостей, результатов численных расчетов и экспериментальных данных свидетельствует об эффективности развитого асимптотического метода.

Авторы благодарят К. А. Волосова за помощь при проведении численных расчетов.

Поступила 11 III 1980

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Зельдович Я. Б., Компанец А. С. К теории распространения тепла при теплопроводности, зависящей от температуры.— Сб., посвященный 70-летию акад. А. Ф. Иоффе. М.: Изд-во АН СССР, 1950.
2. Уилкинсон У. Л. Неньютоновские жидкости. М.: Мир, 1964.
3. Лейбензон Л. С. Общая задача о движении сжимаемой жидкости в пористой среде.— Изв. АН СССР. Сер. геогр. и геофиз., 1947, т. 9, № 1.
4. Баренблатт Г. И., Вишик М. И. О конечной скорости распространения в задачах нестационарной фильтрации жидкости и газа.— ПММ, 1956, т. 20, вып. 3.
5. Самарский А. А., Змитренко Н. В. и др. Эффект метастабильной локализации тепла в среде с нелинейной теплопроводностью.— ДАН СССР, 1975, т. 223, № 6.
6. Мартинсон Л. К. Распространение сдвиговых возмущений в дилатантных жидкостях.— Изв. АН СССР. МЖГ, 1978, № 6.
7. Абрамович Г. Н. Теория турбулентных струй и следов. М.: ГИФМЛ, 1960.
8. Шлихтинг Г. Теория пограничного слоя. М.: Наука, 1974.
9. Förtmann E. Über turbulente Strahlausbreitung.— Ingenieur-Archiv, 1934, vol. V, N 1.
10. Trüpel T. Über die Einwirkung eines Luftstrahles auf die umgebende Luft.— Zeitschrift für das gesamte Turbinenwesen, 1915, N 5—6.

УДК 532.5

### О СПЕКТРАЛЬНОЙ СТРУКТУРЕ ТУРБУЛЕНТНОЙ КОНВЕКЦИИ

*И. В. Никитина, А. Г. Сазонтов*

(Горький)

Центральной проблемой теории развитой сильной турбулентности является, как известно, определение спектра турбулентности. Современные представления о масштабно-инвариантных спектрах основываются на идеях Колмогоро-