УДК 536.253 Посохин В.Н. – доктор технических наук, профессор E-mail: <u>posohin@kgasu.ru</u> Зиганшин А.М. – кандидат технических наук, доцент E-mail: <u>amziganshin@kgasu.ru</u> Горохова А.Ю. – студент E-mail: <u>alealen-94@mail.ru</u> Казанский государственный архитектурно-строительный университет

Адрес организации: 420043, Россия, г. Казань, ул. Зеленая, д. 1

#### О естественной конвекции над горизонтальными теплоисточниками

#### Аннотация

Численным методом исследуется конвекция над горизонтальным протяженным теплоисточником заделанным заподлицо с окружающей поверхностью. Исследование проводится с использованием различных вариантов замыкания системы уравнений турбулентного движения, а также при помощи ламинарной модели. Находятся значения критических высот, разделяющих зоны ламинарного и турбулентного режимов, в зависимости от значения числа Рэлея (Ra) определяемого по характеристикам источника. Определяются осевые параметры – скорость, избыточная температура.

**Ключевые слова:** естественная конвекция, плоский теплоисточник, режимы течения, критическое значение числа Рэлея, модели турбулентности.

Схемы конвективных струйных течений вблизи вертикальной и горизонтальной пластин показаны на рис. 1. Вначале струя ламинарна, затем следует зона переходного режима течения и далее зона развитого турбулентного течения.



Рис. 1. Схемы конвективных течений:

а) пристенная струя у вертикальной пластины; б) свободная струя над горизонтальной пластиной

Закономерности естественной конвекции у теплоисточников (интенсивность теплоотдачи, распределение температур и скорости, протяженность характерных зон течений) определяются значением числа Рэлея:

$$Ra = A \frac{DTl^3}{T^3},$$
 (1)

где  $\Delta T = T_{\Pi} - T_{\infty}$  – разность температур поверхности теплоисточника и окружающего воздуха, К; или  $\Delta T = T_x - T_{\infty}$  – разность температур на оси струи в сечении *x* и окружающего воздуха, К; *l* – характерный размер, м, в качестве которого можно принять размер горизонтального теплоисточника *b* или координату *x*. *T* – определяющая

температура, К; обычно принимают  $T = (T_{\Pi} + T_{\infty})/2$ ; A – размерный коэффициент, включающий в себя физические константы и характеристики воздуха. При атмосферном давлении P = 101325 Па и  $T_{\infty} = 293$  К,  $A \approx 2 \cdot 10^{15} \text{ K}^2/\text{m}^3$ .

Учитывая сказанное выше, мы можем сформировать число Рэлея в некотором произвольном сечении струи в виде:

$$\mathbf{R}\mathbf{a}_x = \mathbf{R}\mathbf{a}_0 + \Delta \mathbf{R}\mathbf{a}_x,\tag{2}$$

где

$$Ra_{0} = 2 \times 10^{15} \frac{(T_{\Pi} - T_{\star})b^{3}}{T^{3}},$$
(3)

$$DRa_{x} = 2 \times 10^{15} \frac{(T_{x} - T_{y})x^{3}}{T^{3}}$$
 (4)

Число  $Ra_0$  есть отношение сил гравитации и сил вязкости в области прилегающей непосредственно к горизонтальному теплоисточнику; добавка  $\Delta Ra_x$  характеризует изменение числа Рэлея по высоте струи. Для вертикальной пластины, очевидно,  $Ra_0 = 0$ .

Запишем еще выражение (1) в виде:

$$\overline{\operatorname{Ra}}_{x} = \frac{\operatorname{Ra}_{x}}{\operatorname{Ra}_{0}} = 1 + \overline{\operatorname{DT}}_{x} \overline{x}^{3},$$
(5)

где

$$\overline{\mathsf{D}T}_x = \frac{T_x - T_{\mathtt{F}}}{T_{\Pi} - T_{\mathtt{F}}}, \ \overline{x} = \frac{x}{b}.$$

Сведения о влиянии числа Ra<sub>0</sub>, приводимые в известных руководствах по теплообмену, касаются, в основном, интенсивности теплоотдачи на поверхности горизонтально расположенного теплоисточника [1-6].

Данные о влиянии Ra<sub>0</sub> на распределение скорости и температуры, протяженность зон ламинарного и переходного режимов, пороговые значения числа Ra<sub>x</sub>, разделяющих эти режимы для течений над горизонтальными теплоисточниками практически отсутствуют.

Далее будем рассматривать струйное течение над горизонтальным протяженным теплоисточником – пластиной шириной 2*b*, заделанной заподлицо в ограничивающую поверхность.

Система уравнений двумерного ламинарного движения, дополненная уравнением газового состояния, лучистого теплообмена и граничными условиями, решалась численно с помощью пакета программ *Fluent*. На части границы моделирующей теплоисточник, в качестве граничного условия принималось равномерное распределение теплового потока  $Q_0$  (Вт/м), оставшаяся часть нижней горизонтальной границы – адиабатическая стенка, а остальные границы – проницаемы для потоков воздуха и тепла.

В ходе численного эксперимента характерный размер теплоисточника оставался неизменным – 2b = 0,01 м, изменялся тепловой поток  $Q_0$  и значение числа  $Ra_0$ , которое находилось в пределах  $8 \cdot 10^2 \div 10^4$ . Такие значения  $Ra_0$  согласно рекомендациям [1-6] соответствуют ламинарному режиму теплоотдачи. Ниже в табл. приведены условия численного эксперимента для четырех характерных случаев. Здесь введены обозначения:  $Q_{\kappa}$  – конвективная мощность теплоисточника, BT/M;

$$u_{\rm M} = \sqrt[3]{\frac{g \times Q_{\kappa}}{c_p \times T_{\star}}} \approx 0.03 \times Q_{\kappa}^{1/3}$$
 – скорость течения, м/с, принятая за масштаб;

g – ускорение свободного падения, м/с<sup>2</sup>;

 $c_p$  – удельная теплоемкость воздуха Дж/кг·К;

 $\rho_{\infty}$  – плотность воздуха окружающего струю, кг/м<sup>3</sup>).

<i>Q</i> <sub>0</sub> , Вт/м	$Q_{\kappa}$ , Вт/м	<i>Т</i> <sub>ст</sub> , К	<i>и</i> <sub>м</sub> , м/с	Ra <sub>0</sub>
100	37,4	577,1	0,1	$9,8 \cdot 10^3$
20	11,1	386,8	0,067	$6,8 \cdot 10^3$
10	5,9	346,4	0,054	$4,6 \cdot 10^3$
1	0,56	300,5	0,025	$8,0.10^{2}$

Таблица

В процессе вычислений находились распределения продольной скорости  $u_x$ , избыточной температуры  $\Delta T_x$  и соответствующие значения  $\operatorname{Ra}_x$ .

На рис. 2 показаны результаты вычислений относительных осевой скорости  $\overline{u_x} = u_x/u_{\text{м}}$ , осевой избыточной температуры  $D\overline{T_x} = DT_x/DT_{\Pi}$  и числа Рэлея  $\overline{\text{Ra}}_x$ .



Рис. 2. Изменение относительных характеристик по высоте струи: *а* – осевая скорость, *б* – осевая избыточная температура, *в* – текущее число Рэлея

Точками показаны кривые построенные по формулам И.А. Шепелева [8]: - осевая скорость:

$$u_x^3 = \frac{g \times Q_x}{c_p \times p_{\sharp} \times T_{\sharp}} \times f_1 \underbrace{\operatorname{arc}}_{\mathbf{c}b} \overset{\mathbf{o}}{\mathbf{b}};$$
(6)

где

$$f_1 \mathop{\mathbf{c}}_{\mathbf{a}} \overset{\mathbf{o}}{\mathbf{b}} \overset{\mathbf{o}}{\overset{\mathbf{o}}{\mathbf{b}}} = \sqrt{\frac{1 + \Pr_{\mathbf{x}}}{\Pr_{\mathbf{x}}}} \mathop{\mathbf{e}}_{\mathbf{a}} \overset{\mathbf{f}}{\sqrt{\pi c}} \frac{\sqrt{2} \times cx}{\sqrt{3} \times b} \times erf \mathop{\mathbf{c}}_{\mathbf{a}} \overset{\mathbf{c}}{\sqrt{3} \times b} \overset{\mathbf{o}}{\overset{\mathbf{i}}{\mathbf{b}}} \overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}{\mathbf{b}}} \overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}{\mathbf{i}}}} \overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}}{\overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}}} \overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}}} \overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}}} \overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}}} \overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}}} \overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}}} \overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}}} \overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}}} \overset{\mathbf{i}}{\overset{\mathbf{i}}}} \overset{\mathbf$$

- осевая избыточная температура:

$$DT_x^3 = \frac{T_{\downarrow}}{c_p^2 \times p_{\downarrow}^2 \times g} \times \frac{Q_x^2}{b^3} f_2 \underbrace{gas}_{b} \ddot{o};$$
(7)

где

$$f_{2} \mathop{\mathbf{c}}_{\mathbf{c}}^{\mathbf{a}\mathbf{x}} \overset{\mathbf{o}}{\mathbf{b}} \overset{\mathbf{a}}{=} = \frac{1}{8 \times f_{1} \mathop{\mathbf{c}}_{\mathbf{c}}^{\mathbf{a}\mathbf{x}} \overset{\mathbf{o}}{\mathbf{b}} \overset{\mathbf{o}}{\mathbf{c}}} \mathop{\mathbf{c}}_{\mathbf{c}}^{\mathbf{c}\mathbf{c}} f_{\mathbf{c}}^{\mathbf{c}\mathbf{c}} \underbrace{\mathbf{c}}_{\mathbf{c}}^{\mathbf{c}\mathbf{c}\mathbf{c}\mathbf{r}} \overset{\mathbf{c}\mathbf{c}}{\mathbf{c}} \overset{\mathbf{o}\mathbf{c}\mathbf{c}}{\sqrt{2} \times cx} \overset{\mathbf{c}\mathbf{u}}{\overset{\mathbf{c}\mathbf{u}}{\mathbf{c}}};$$

Рг<sub>ж</sub> − турбулентное число Прандтля (согласно рекомендациям [7] принято равным 0,85); *с* − экспериментальная константа, рекомендуемое значение которой − 0,082.

Во всех исследованных случаях осевая скорость плавно возрастает с высотой. При некотором значении  $x = x_{\text{кр}}$  возникают возмущения, которые далее нарастают, течение становится неустойчивым. Можно предположить, что такие возмущения соответствуют началу переходного режима, который затем переходит в развитый турбулентный. На этом же рисунке показано как изменяется текущее значение числа Рэлея  $\overline{\text{Ra}}_x$ .

Здесь неустойчивость возникает на большей высоте. Объяснение этому факту состоит видимо в том, что  $\overline{\text{Ra}}_x$  зависит только от избыточной температуры – формула (5). Из рис. 2 видно, что кинематическая неустойчивость течения наступает заметно раньше, чем начинаются колебания температуры, поэтому и колебания  $\overline{\text{Ra}}_x$  начинаются на большей высоте.

На рис. З показаны связи между критической высотой  $\overline{x}_{kp}$  и значением числа Ra<sub>0</sub>, определенные по показателям неустойчивости характеристик  $\overline{u}_x$  и Ra<sub>x</sub> (DT<sub>x</sub>).



Рис. 3. Изменение  $\overline{x}_{\rm кр}$ 

В обоих случаях зависимость эта близка к линейной: - по показателю кинематической неустойчивости:  $\overline{x}_{kv} = -0,0062 \times Ra_0 + 99$ ,

- по показателю температурной неустойчивости:

 $\overline{x}_{\kappa p} = -0,0073 \times Ra_0 + 115$ .

Приведем еще результаты расчета осевой скорости в струе, полученные при решении системы уравнений турбулентного движения. Для замыкания системы уравнений использовались три модификации *k*-є модели турбулентности – «стандартная» (SKE), «реализуемая» (RKE) и «ренормализованных групп» (RNGKE), и две модификации модели Рейнольдсовых напряжений устанавливающих связь между корреляциями давления и напряжений – линейной (RSM LPS) и квадратичной (RSM QPS). Результаты вычислений при  $Ra_0 = 7,8\cdot10^3$  приведены на рис. 4, из которого видно, что использование RSM моделей приводит к существенному несоответствию с аппробированной формулой (6).



Рис. 4. Сравнение результатов численного расчета с использованием различных моделей замыкания системы уравнений турбулентного движения

Расчеты, проведенные при разных значениях числа Рэлея ( $4 \cdot 10^2 < \text{Ra}_0 < 1 \cdot 10^{11}$ ) показали, что скорость в струе возрастает с увеличением Ra<sub>0</sub>, однако зависимость эта не

так существенна. В практических расчетах можно воспользоваться формулой (6), в которой параметр Ra<sub>0</sub> отсутствует и которая довольно хорошо соответствует результатам численных расчетов по *k*-є моделям. Заметим, что формула (6) хорошо соответствует результатам с использованием ламинарной модели при  $\overline{x} < 10$ , далее расхождение становится все заметнее. При использовании турбулентных моделей все наоборот – формула (6) довольно сильно расходится с численным решением при  $\overline{x} < 30$ , после – результаты аналитического и численного решений практически совпадают.

## Список библиографических ссылок

- 1. Батурин В.В., Эльтерман В.М. Аэрация промышленных зданий. 2-е изд., испр. и доп. М.: Госстройиздат, 1963. 317 с.
- 2. Кутателадзе С.С. Теплопередача и гидродинамическое сопротивление: Справочное пособие. М.: Энергоатомиздат, 1990. 367 с.
- Попов И.А. Гидродинамика и теплообмен внешних и внутренних свободноконвективных вертикальных течений с интенсификацией. Интенсификация теплообмена: монография / Под общ. ред. Ю.Ф. Гортышова. – Казань: Центр инновационных технологий, 2007. – 326 с.
- 4. Martynenko O.G., Khramtsov P.P. Free-Convective Heat Transfer // Free. Heat Transf. With Many Photogr. Flows Heat Exch. Berlin/Heidelberg: Springer-Verlag, 2005. 516 p.
- 5. Corcione M. Heat transfer correlations for free convection from upward-facing horizontal rectangular surfaces // WSEAS Trans. Heat Mass Transf., 2007, Vol. 2, № 3. P. 48-60.
- 6. Уонг X. Основные формулы и данные по теплообмену для инженеров / Справочник. М.: Атомиздат, 1979. 216 с.
- ANSYS FLUENT 6.3 Documentation / 12.3.8 Convective Heat and Mass Transfer Modeling. URL: <u>https://www.sharcnet.ca/Software/Fluent6/html/ug/node476.htm</u> (дата обращения: 27.02.2016).
- 8. Романов С.В., Посохин В.Н., Зиганшин А.М. О влиянии способа подвода тепла на результаты численного решения задачи о свободной конвекции над объёмным теплоисточником // Известия высших учебных заведений. Проблемы энергетики, 2013, № 3-4. С. 48-53.

Posokhin V.N. – doctor of technical sciences, professor
E-mail: posohin@kgasu.ru
Ziganshin A.M. – candidate of technical sciences, associate professor
E-mail: amziganshin@kgasu.ru
Gorohova A.Y. – student
E-mail: alealen-94@mail.ru
Kazan State University of Architecture and Engineering
The organization address: 420043, Russia, Kazan, Zelenaya st., 1

### About natural convection over the horizontal heat sources

### Resume

This work presents results of numerical research of natural convection above the horizontal plate flush with the surrounding surface. Arising jet can be divided into three sections – initial where the flow has a laminar flow regime, continue to increase the height of the flow begins to lose stability – a zone of transition flow, and with a certain height – developed turbulence jet. The concept of the Rayleigh number for an arbitrary section  $Ra_x$ , as the sum of  $Ra_0$  – shows the ratio of gravity forces and viscous forces in the area adjacent to the horizontal heat source, and  $\Delta Ra_x$  additive characterizes the change in the number of Rayleigh on the jet height.

Conducted a series of numerical studies using laminar model i.e. solve a system of equations of fluid motion without the use of RANS approach. Solving the tasks with changing of heat flux of the source, so that  $Ra_0$  was within  $8 \cdot 10^2 \div 10^4$ , which corresponds to a laminar

mode of heat transfer. At the same time,  $Ra_x$  values depending on the height changed significantly. According to the numerical results plotted the graphs of changes of relative axial velocity and excessive temperature and relative Rayleigh number  $\overline{Ra}_x = Ra_x/Ra_0$ . There was some critical height  $x_{cr}$  – the beginning of the transient zone. Also determined the dependence  $\overline{x}_{sp} = f(Ra_0)$ .

Further results of numerical modeling using RANS approach are shown. The graphs of the relative change in axial velocity using different turbulence models are plotted. It is shown that, k- $\epsilon$  model reproduce the kinematics of the flow better than the other on the main zone of the jet, and on the initial section – laminar model.

**Keywords:** natural convection, flat heat source, flow regimes, the critical value of the Rayleigh number, turbulence models.

# **Reference list**

- 1. Baturin V.V., Elterman V.M. Aeration of industrial buildings. 2nd ed.. and ext. M.: Gosstroiizdat, 1963. 317 p.
- 2. Kutateladze S.S. Heat transfer and flow resistance: A Reference Guide. M.: Energoatomisdat, 1990. 367 p.
- Popov I.A. Hydrodynamics and heat transfer of external and internal natural convection vertical flows with intensification. Enhancement of heat transfer: a monograph / Ed. Y.F. Gortyshov. – Kazan: Center for Innovative Technologies, 2007. – 326 p.
- 4. Martynenko O.G., Khramtsov P.P. Free-Convective Heat Transfer // Free. Heat Transf. With Many Photogr. Flows Heat Exch. Berlin / Heidelberg: Springer-Verlag, 2005. 516 p.
- 5. Corcione M. Heat transfer correlations for free convection from upward-facing horizontal rectangular surfaces // WSEAS Trans. Heat Mass Transf., 2007, Vol. 2, № 3. P. 48-60.
- 6. Wang H. Basic formulas and data on heat transfer for engineers / Directory. M.: Atomizdat, 1979. 216 p.
- ANSYS FLUENT 6.3 Documentation / 12.3.8 Convective Heat and Mass Transfer Modeling. URL: <u>https://www.sharcnet.ca/Software/Fluent6/html/ug/node476.htm</u> (reference date: 02.27.2016).
- 8. Romanov S.V., Posokhin V.N., Ziganshin A.M. The effect of the method of heat input to the results of numerical solution of the problem of free convection on volumetric heat sources // Izvestija vysshih uchebnyh zavedenij. Problemy energetiki, 2013, № 3-4. – P. 48-53.