## Численное решение сопряженной задачи газодинамики и теплообмена для воздухозаборной решетки с противообледенительной системой

## © Ю.И. Димитриенко, М.Н. Коряков, В.Ю. Чибисов

МГТУ им. Н.Э. Баумана, Москва, 105005, Россия

Работа посвящена моделированию сопряженных процессов обтекания потоком холодного воздуха и теплообмена между потоком и корпусом воздухозаборной решетки с противообледенительной системой нагрева. Моделирование осуществляется с помощью программного комплекса Sigma, разработанного на кафедре «Вычислительная математика и математическая физика» МГТУ им. Н.Э. Баумана. Проведено параметрическое численное исследование режимов обтекания и теплообмена при различных скоростях и температурах потока, в результате которых определены мощности системы обогрева, обеспечивающие поддержание температуры корпуса решетки в заданном режиме. Разработанная методика и результаты численного моделирования могут быть использованы для проектирования противообледенительных систем, в том числе для морских судов, эксплуатирующихся в арктических условиях.

**Ключевые слова:** противообледенительные системы, воздухозаборные решетки, численное моделирование, сопряженные задачи газодинамики и теплообмена.

Введение. Для морских судов, осуществляющих плавание в высоких арктических широтах, существует проблема борьбы с нарастанием льда на различных судовых конструкциях [1–4]. Особую проблему составляет обледенение воздухозаборных решеток (ВЗР) судовой системы вентиляции. Обледенение решеток сужает поперечное сечение воздухозаборных трактов, уменьшает количество воздуха, поступающего на различные судовые системы, и в отдельных случаях может вывести их из строя. Для борьбы с обледенением ВЗР разрабатывают специализированные противообледенительные система обогрева (ПСО) [3–5]. Вопросы моделирования процессов обледенения рассматривались в [6], однако задача совместного моделирования процессов обтекания ВЗР с ПСО холодным потоком воздуха и процессов теплообмена в этих системах не рассматривались. Настоящая работа посвящена моделированию сопряженных процессов газодинамики и теплообмена в конструкциях ВЗР с ПСО.

Сопряженная задача газодинамики и теплообмена для воздухозаборной решетки с противообледенительной системой. Фрагмент конструкции B3P с разрабатываемой ПСО показан на рис. 1. B3P представляет собой систему жалюзи, соединенных между собой опорными пустотелым стойками, в которых проложены греющие электрокабели.



Рис. 1. Фрагмент ВЗР с ПСО

Для расчета теплообмена в конструкции жалюзи с внутренним обогревом от электронагревателей необходим расчет конвективного теплового потока, отводимого от поверхности жалюзи при воздействии холодного воздушного потока, а также расчет коэффициента конвективного теплообмена между поверхностью корпуса ВЗР и холодным воздушным потоком. Для моделирования процессов теплообмена на ВЗР рассматривается постановка сопряженной задачи газодинамики воздушного потока, обтекающего конструкцию, и теплопроводности стенки конструкции с условиями внутреннего электроподогрева. Эта задача в общей постановке состоит из системы уравнений динамики линейно-вязкого теплопроводного газа (образованной из уравнения неразрывности, уравнений движения, уравнения энергии и определяющих соотношений), описывающей движение холодных воздушных масс на поверхности жалюзи ВЗР [7–9]:

$$\begin{cases} \frac{\partial \rho}{\partial t} + \nabla \cdot \rho \mathbf{v} = 0, \\ \frac{\partial \rho \mathbf{v}}{\partial t} + \nabla \cdot (\rho \mathbf{v} \otimes \mathbf{v} + p \mathbf{E} - \mathbf{T}_{v}) = 0, \\ \frac{\partial \rho E}{\partial t} + \nabla \cdot ((\rho E + p) \mathbf{v} - \mathbf{T}_{v} \cdot \mathbf{v} + \mathbf{q}) = 0, \quad \mathbf{x} \in V_{1} \end{cases}$$
(1)  
$$p = R\rho\theta, \quad e = c_{v}\theta, \quad E = e + |\mathbf{v}|^{2} / 2, \\ \mathbf{T}_{v} = \mu_{1}(\nabla \cdot \mathbf{v})\mathbf{E} + \mu_{2}(\nabla \otimes \mathbf{v} + \nabla \otimes \mathbf{v}^{T}), \\ \mathbf{q} = -\lambda \nabla \theta, \quad \mathbf{x} \in V_{1}, \end{cases}$$
(2)

а также уравнения теплопроводности корпуса ВЗР

$$\rho_s c_s \frac{\partial \theta}{\partial t} = \nabla \cdot (\lambda_s \nabla \theta), \quad \mathbf{x} \in V_2, \qquad (3)$$

где  $\rho$  — плотность газа; t — время; E — плотность полной энергии газа:  $E = c_v \theta + \frac{|\mathbf{v}|^2}{2}$ ;  $c_v$  — теплоемкость газа при постоянном объеме;  $\theta$  — температура газа;  $|\mathbf{v}|^2 = v^i v_i$  — квадрат модуля скорости; p — давление; R — газовая постоянная (R =  $\mathbb{R}/\mu$ ,  $\mu$  — молекулярная масса газа;  $\mathbb{R}$  — универсальная газовая постоянная); **E** — метрический тензор;  $\mathbf{T}_v$  — тензор вязких напряжений в газе; **q** — вектор потока тепла;  $\mu_1$ ,  $\mu$  — коэффициенты вязкости газа (полагаем далее  $\mu_1 = -\frac{2}{3}\mu_2$ );  $\lambda$  коэффициент теплопроводности газа;  $\rho_s$ ,  $c_s$ ,  $\lambda_s$  — плотность, удельная теплоемкость и коэффициент теплопроводности материала корпуса B3P;  $\nabla$  — набла-оператор Гамильтона [10],  $V_1$  — условная область воздушного потока, обтекающего B3P;  $V_2$  — область конструкции B3P.

Рассмотрим 4 случая граничных условий для системы уравнений (1)-(3).

1. На границе  $\Sigma_1$  раздела областей  $V_1$  и  $V_2$ , представляющей собой твердую непроницаемую стенку (поверхность корпуса ВЗР), ставятся условия прилипания, баланса теплового потока и равенства температур воздушного потока и твердой стенки:

$$\mathbf{v} = \mathbf{0}, \quad \lambda \nabla \theta \Big|_{\Sigma_{1-}} \cdot \mathbf{n} = \lambda_s \nabla \theta \Big|_{\Sigma_{1+}} \cdot \mathbf{n} + \varepsilon_s \sigma \theta_w^4, \quad \theta \Big|_{\Sigma_{1-}} = \theta \Big|_{\Sigma_{1+}}.$$
(4)

2. На дозвуковой границе  $\Sigma_2$ входа воздушного потока в область  $V_1$ задаются следующие условия:

$$\rho = \rho_e, \quad \mathbf{v} = \mathbf{v}_e, \quad \theta = \theta_e. \tag{5}$$

3. На дозвуковой границе  $\Sigma_3$  выхода воздушного потока из области $V_1$ задаются условия

$$\rho = \rho_e, \quad \frac{\partial \mathbf{v}}{\partial n} = 0, \quad \frac{\partial \theta}{\partial n} = 0,$$
(6)

где  $\frac{\partial \mathbf{v}}{\partial n} = \mathbf{n} \cdot \nabla \otimes \mathbf{v}$  — нормальная производная вектора скорости.

4. На внутренней (нагреваемой) границе  $\Sigma_4$ твердой стенки задаются условия теплового притока

$$-\lambda_{s}\nabla\theta\big|_{\Sigma_{4}}\cdot\mathbf{n}=q_{w},\tag{7}$$

где q<sub>w</sub> — заданный тепловой поток, подводимый за счет электронагрева; ε<sub>s</sub> — интегральный коэффициент теплового излучения твердой поверхности; σ — коэффициент Стефана—Больцмана.

Начальные условия к системе (1)-(3) имеют вид

$$t = 0: \rho(0, x^{i}) = \rho^{0}, \quad \mathbf{v}(0, x^{i}) = 0, \quad E(0, x^{i}) = c_{V} \theta_{0},$$
 (8)

где  $\rho^0$ ,  $\theta^0$  — заданные значения.

Метод численного решения сопряженной задачи газодинамики и теплообмена. Численное решение сопряженной задачи (1)–(8) осуществлялось в модельной двумерной постановке — рассмотрено нормальное сечение одной опорной стойки ВЗР ПСО (рис. 2), в которой области решения  $V_1$  и  $V_2$  ограничены двумя концентрическими эллипсам.



Рис. 2. Модель опорной стойки ВЗР ПОС, обтекаемой воздушным потоком, примененная для решения сопряженной задачи в двумерной постановке

Для численного решения сопряженной задачи был применен следующий метод: вводился итерационной цикл по «медленному» времени  $\overline{t} = t/t_0$ , соответствующему процессу распространения тепла в стенке конструкции ВЗР, где  $t_0$  — характерное время нагрева конструкции. Внутри этого цикла введено «быстрое» время  $\tau = t/t_y$ , где  $t_y$  — характерное время установления течения газового потока. На каждом *n*-м шаге итерации по медленному времени  $\overline{t}_{(n)}$  расчет осуществлялся в четыре этапа: 1) выбиралась температура  $\theta_{w(n)}$  поверхности конструкции на *n*-м шаге, с этой температурой методом установления решались системы уравнений газодинамики (1), (2) с граничными условиями (5), (6), а вместо (4) задавались условия

$$\mathbf{v} = \mathbf{0}, \quad \mathbf{\theta}\big|_{\Sigma_{1-}} = \mathbf{\theta}_{w(n)}; \tag{9}$$

2) в результате вычислялась температура в области  $V_1$  газа, в том числе температура  $\theta_e$  на внешней условной границе пристеночного вязкого

газового слоя, а также тепловой поток от воздушной среды к твердой поверхности конструкции  $q_{-} = -\lambda \nabla \theta|_{\Sigma_{1-}} \cdot \mathbf{n}$  и коэффициент теплообмена  $\alpha = \frac{q_{-}}{\theta_e - \theta_{w(n)}}$ ; 3) составлялось уравнение теплового баланса на твердой поверхности конструкции ВЗР (второе уравнение системы (4)), которое рассматривалось как нелинейное алгебраическое уравнение для вычисления температуры  $\theta_{w(n)}$  поверхности на следующем шаге итерации

$$\alpha(\theta_e - \theta_{w(n+1)}) = \alpha_s(\theta_{w(n+1)} - \theta_0) + \varepsilon_s \sigma \theta_{w(n+1)}^4.$$
(10)

Здесь использованы уравнения Ньютона для тепловых потоков  $q_{-} = \alpha \left( \theta_e - \theta_{w(n+1)} \right)$  и  $q_{+} = \alpha_s \left( \theta_{w(n+1)} - \theta_0 \right)$ , где  $\alpha_s$  — коэффициент теплообмена в твердой стенке, способ вычисления которого изложен ниже; 4) решалось уравнение теплопроводности (3) с граничным условием заданной температуры  $\theta|_{\Sigma_{1+}} = \theta_{w(n+1)}$ . Далее осуществлялся переход на следующий (n + 1) шаг итерационного цикла.

Уравнение теплопроводности (3) с граничными условиями (7) и  $\theta|_{\Sigma_{l+}} = \theta_{w(n+1)}$  решалось конечно-разностным методом в криволинейных координатах, одна из которых —  $X_1$  — связана с обтекаемой поверхностью корпуса ВЗР, а вторая —  $X_2$  — ориентирована по нормали к этой поверхности. Вводятся  $l_0$  — характерное значение координаты  $X_1$ , и h — координаты  $X_2$ , в качестве которого выбирается толщина конструкции ВЗР, а также  $A_{\alpha}^0$  — характерные значения коэффициентов квадратичной формы срединной поверхности оболочечной конструкции жалюзи, температуры  $\theta_0$ , а также соответствующие им безразмерные величины

$$\overline{X}_1 = X_1 A_1^0 / l_0, \quad \overline{X}_2 = X_2 / h, \quad \overline{A}_1 = \frac{A_1}{A_1^0}, \quad \overline{\Theta} = \frac{\Theta}{\Theta_0}, \quad \overline{q}_w = \frac{q_w h}{\lambda_s \Theta_0}.$$
 (11)

Тогда уравнение (3) теплопроводности в безразмерном виде в двумерной постановке можно представить следующим образом:

$$\frac{\partial \overline{\Theta}}{\partial \overline{t}} = \frac{F_0 \beta^2}{\overline{A}_1} \left( \frac{\partial}{\partial \overline{X}_1} \left( \frac{1}{\overline{A}_1} \frac{\partial \overline{\Theta}}{\partial \overline{X}_1} \right) \right) + F_0 \frac{\partial^2 \overline{\Theta}}{\partial \overline{X}_2^2}, \tag{12}$$

где  $F_0 = \frac{\lambda_s t_0}{\rho_s c_s h^2}$  — критерий Фурье,  $\beta = \frac{h}{l_0}$ .

Граничные условия (4), (7) и начальные условия (8) в безразмерном виде следующие:

$$\overline{X}_{2} = \frac{1}{2}; \quad \overline{\Theta} = \overline{\Theta}_{w(n+1)}, \quad \overline{X}_{2} = -\frac{1}{2}; \quad \overline{\lambda} \frac{\partial \overline{\Theta}}{\partial \overline{X}_{2}} = \overline{q}_{w},$$

$$t = 0; \quad \overline{\Theta} = \overline{\Theta}_{0}.$$
(13)

Для численного решения (12), (13) применялся конечно-разностный метод в сочетании с пошаговым методом линеаризации. Для решения разностных систем уравнений был использован метод скалярной прогонки по координатным направлениям.

Коэффициент теплообмена α<sub>s</sub> на твердой стенке рассчитывался с помощью специального метода, предложенного в [11], согласно которому численно-аналитическое решение уравнения теплопроводности (12) находится только для главных членов теплового потока в направлении по нормали к нагреваемой поверхности с граничным условием в виде заданной температуры поверхности:

$$\frac{\partial \overline{\Theta}}{\partial \overline{t}} = F_0 \frac{\partial^2 \overline{\Theta}}{\partial \overline{X}_2^2}, \quad 0 < \overline{X}_2 < 1;$$

$$\overline{X}_2 = \frac{1}{2}: \quad \overline{\Theta} = \overline{\Theta}_s, \quad \overline{X}_2 = -\frac{1}{2}: \quad \frac{\partial \overline{\Theta}}{\partial \overline{X}_2} = 0, \quad \overline{t} = 0: \quad \overline{\Theta} = 1.$$
(14)

В силу линейности задачи (14) ее решение — безразмерная температура  $\overline{\theta}(\overline{X}_2, \overline{t})$  и тепловой поток  $\overline{q} = \frac{\partial \overline{\theta}}{\partial \overline{X}_2}(\overline{X}_2, \overline{t})$  являются линейными функциями от входных данных задачи — от температуры внешней поверхности  $\overline{\theta}_s$ , тогда значение теплового потока  $\overline{q}_s = \frac{\partial \overline{\theta}}{\partial \overline{X}_2}(0,1)$  на поверхности контакта газа и конструкции среды в момент времени  $\overline{t} = 1$  можно представить в виде  $\overline{q}_s = g(Fo)(\overline{\theta}_s - 1)$ , где g(Fo) — некоторая функция от параметра Фурье, которую находим из формулы  $g(Fo) = \frac{\partial \overline{\theta}}{\partial \overline{X}_2}(0,1)/(\overline{\theta}_s - 1)$ . Возвращаясь к размерным величинам, получаем выражение для коэффициента теплообмена в твердой конструкции:

$$\alpha_s = \frac{\lambda_s g(\text{Fo})}{h}.$$
 (15)

Для решения задачи газодинамики на одном шаге итерации по «медленному» времени применялся метод установления по «быстро-

му» времени т с использованием модели многомерного пограничного слоя [12], благодаря которой уравнения течения идеального газа и вязкого газа также разделяются. Решение уравнений идеального газа ищется во всей области  $V_1$  течения газового потока с граничными условиями непроницаемости на твердой стенке, затем полученное решение идеального потока на твердой стенке для плотности, касательных компонент скорости и температуры:  $\rho_b$ ,  $v_{b\tau} = \mathbf{v}_b \cdot \tau$ ,  $\theta_b$  переносится на внешнюю поверхность условного пограничного слоя, на которой формулируются следующие условия для системы уравнений (1)–(3):

$$\Sigma_{h}: \rho = \rho_{h}, \quad \mathbf{v} \cdot \mathbf{n} = 0, \quad \mathbf{v} \cdot \boldsymbol{\tau} = v_{h\tau}, \quad \theta = \theta_{h}, \tag{16}$$

где  $\tau$  — единичный касательный вектор в поверхности пограничного слоя. Численный метод решения задачи газодинамики (1)–(3) для идеального газа на основе схем TVD описан в работах [7, 13, 15]. Решение системы уравнений (1), (2) с условиями (5)–(8), (9) в области  $V_1$  проводится до установления.

Численное моделирование по разработанному алгоритму осуществлялось с помощью программного комплекса Sigma, разработанного на кафедре ФН-11 МГТУ им. Н.Э. Баумана [15–17].

**Результаты численного моделирования.** Были проведены несколько серий вариантного численного моделирования прогрева конструкций створок жалюзи ВЗР с ПОС. Изменялись следующие параметры:

температура холодного воздуха в диапазоне  $\theta_{\rho} = -10...-50$  °C.

скорость обтекающего потока холодного воздуха в диапазоне 5...20 м/с;

мощность электронагревателя *W*, приходящегося на один элемент жалюзи ВЗР, в диапазоне 100...1000 Вт.

В расчетах варьировались значения плотности теплового потока  $q_w = \gamma W/S$ , где  $\gamma$  — тепловой эквивалент передачи электрической энергии в тепловую; *S* — площадь нагреваемой поверхности створок жалюзи. В качестве материалов опорной стойки ВЗР была выбрана сталь со следующими характеристиками:  $\rho_s = 7,8$  г/см<sup>3</sup>,  $c_s = 0,8$  кДж/(кг·K),  $\lambda_s = 5$  Вт/(м·K). В результате численных расчетов было получено значение коэффициента теплообмена на поверхности ВЗР:  $\alpha = 0,4$  Вт/(м·K).

На рис. 3–6 показаны некоторые из полученных результатов численного моделирования параметров воздушного потока, обтекающего конструкцию жалюзи ВЗР с ПОС при температуре холодного воздуха  $\theta_e = 50^{\circ}$  С, скорости  $v_e = 5$  м/с и плотности теплового потока обогревателя  $q_W = 210$  Вт/м<sup>2</sup>.



**Рис. 3.** Расчетное поле плотности воздушного потока, обтекающего конструкцию опорной стойки ВЗР с ПСО, при температуре холодного воздуха  $\theta_e = -50$  °C, скорости 5 м/с и плотности теплового потока обогревателя  $q_w = 210$  Вт/м<sup>2</sup>



**Рис. 4.** Расчетное поле числа Маха воздушного потока, обтекающего конструкцию опорной стойки ВЗР с ПСО, при температуре холодного воздуха  $\theta_e = -50$  °C, скорости 5 м/с, плотности теплового потока обогревателя  $q_w = 210$  Вт/м<sup>2</sup>



Рис. 5. Расчетное поле давления воздушного потока, обтекающего конструкцию опорной стойки ВЗР с ПСО, при температуре холодного воздуха  $\theta_e = -50$  °C, скорости 5 м/с, плотности теплового потока обогревателя  $q_W = 210$  Вт/м<sup>2</sup>



**Рис. 6.** Расчетное температурное поле воздушного потока, обтекающего конструкцию опорной стойки ВЗР с ПСО, при температуре холодного воздуха  $\theta_e = -50$  °C, скорости 20 м/с, плотности теплового потока обогревателя  $q_W = 210$  Вт/м<sup>2</sup>

На рис. 7 показан один из полученных результатов численного вариантного моделирования температурного поля в стенках конструкции опорной стойки ВЗР с ПСО. Результаты расчетов показывают, что температурное поле распределяется очень неравномерно: минимальное значение температуры достигается в передней (наветренной) части стойки, выступающей в сторону набегающего потока, а максимальное значение локализуется в задней части стойки.



**Рис. 7.** Расчетное температурное поле в конструкции створки опорной стойки ВЗР с ПСО при температуре холодного воздуха  $\theta_e = -10$  °C, скорости 5 м/с, плотности теплового потока обогревателя  $q_W = 210$  Вт/м<sup>2</sup>

Числовые значения максимальной и минимальной температур на корпусе оболочки жалюзи при различных вариантах расчетов представлены в таблице.

При температуре воздуха  $\theta_e = -50$  °С и скорости потока  $v_e = 5$  м/с для обеспечения положительных значений температуры ( $\theta_{w,\min} = 0.04$  °С,  $\theta_{w,\max} = 97.1$  °С) на корпусе опорной стойки ВЗР необходимы значения плотности теплового потока электронагрева  $q_W = 670$  Вт/м<sup>2</sup>. Таким образом, установлено, что с понижением температуры окружающего воздуха, возрастает не только мощность электронагрева, необходимая для

обеспечения положительных температур на корпусе ВЗР, но и перепад температур по поверхности корпуса ВЗР.

Таблица

## Значения максимальной и минимальной температур в корпусе опорной стойки ВЗР с ПСО при различных отношениях температуры и скорости потока и плотности теплового потока электронагрева

N⁰	Температура, °С, и скорость потока, м/с	Плотность теплового потока электронагрева $q_W$ , Bт/м <sup>2</sup>			
		210	250	300	350
1	$\frac{-10}{5}$	$\frac{53,4}{0,9}$	<u>59,2</u> 1,5	$\frac{62,4}{4,6}$	<u>62,6</u> 7,8
2	$\frac{-10}{20}$	<u>56,4</u> 1,9	$\frac{61,2}{3,5}$	<u>68,4</u> 5,6	<u>72,6</u> 8,8
3	$\frac{-30}{5}$	<u>83,2</u> 0,9	<u>87,6</u> 1,8	$\frac{94,2}{2,6}$	$\frac{112,2}{4,6}$
4	$\frac{-30}{20}$	<u>89,5</u> 0,9	<u>86,5</u> 1,8	<u>93,1</u> 2,4	$\frac{107,5}{4,2}$
5	$\frac{-50}{5}$	<u>89,5</u> 0,9	<u>86,5</u> 1,8	$\frac{93,1}{2,4}$	$\frac{107,5}{4,2}$

**Выводы.** Разработана математическая модель тепловых процессов, проходящих в конструкциях ВЗР с ПСО в условиях воздействия холодных воздушных потоков.

Разработан алгоритм численного решения сопряженной газодинамики воздушного потока, обтекающего поверхность ВЗР, и задачи теплопроводности в конструкции самой ВЗР с учетом ее электроподогрева.

Проведены серии численных экспериментов по моделированию процессов обтекания и теплового режима B3P с ПСО при различных значениях параметров холодного потока и мощности электронагрева, в результате которых установлено, что с уменьшением температуры холодного воздуха от -10 до -50 °C потребная мощность электронагревателя для обогрева жалюзи и плотность теплового потока возрастает от 210 до 670 Вт/м<sup>2</sup>, при этом изменение скорости ветра от 5 до 20 м/с сказывается менее существенно на потребной мощности электронагрева.

Исследование выполнено при финансовой поддержке Министерства образования и науки Российской Федерации (номер НИР 1.5433.2011), РФФИ (грант № 12-08-00998-а) и Министерства промышленности и торговли РФ (государственный контракт №12411.1007499.09.062).

## ЛИТЕРАТУРА

- [1] Захаров Ю.В. Судовые установки кондиционирования воздуха и холодильные машины. Ленинград, Судостроение, 1972, 566 с.
- [2] Языков В.Н. Теоретически основы систем кондиционирования воздуха. Ленинград, Судостроение, 1967, 234 с.
- [3] Feher L., Thumm M. Design of Avionic Microwave De-Anti-Icing Systems. in M.Willert-Porada(ed), Microwave devices. Springer 792 p., ISBN: 3540432523, pp. 695–702. 2006.
- [4] Petrenko V.F., Sullivan C. *Methods and Systems for Removing Ice from Surfaces*. Patent 6,653,598 B2, US. 2003.
- [5] Bhamidipat: M. *Smart Anti-Ice Coating*. URL: http://www.virtualacquistitionshow case.com/document/440/briefing
- [6] Lozowski E., Szilder K., Makkonen L. Computer simulation of marine ice accretion. Philosophical Trans of the Royal Society. *Mathematical, Physical and Engineering Sciences*, 2000, vol. 358, pp. 2811–2845.
- [7] Димитриенко Ю.И., Котенев В.П., Захаров А.А. *Метод ленточных адаптивных сеток для численного моделирования в газовой динамике*. Москва, ФИЗ-МАТЛИТ, 2011, 280 с.
- [8] Димитриенко Ю.И. Механика сплошной среды. Т. 2: Универсальные законы механики и электродинамики сплошной среды. Москва, Изд-во МГТУ им. Н.Э. Баумана, 2011, 560 с.
- [9] Димитриенко Ю.И. *Нелинейная механика сплошной среды*. Москва, ФИЗ-МАТЛИТ, 2009, 610 с.
- [10] Димитриенко Ю.И. Механика сплошной среды. Т. 1: Тензорный анализ. Москва, Изд-во МГТУ им. Н.Э. Баумана, 2011, 463 с.
- [11] Dimitrienko Yu.I., Efremov G.A., Chernyavsky S.A. Optimal Designing of Erosion-Stable Heat-Shield Composite Materials. *International Journal of Applied Composite Materials*, 1997, vol. 4 (1), p. 35–52.
- [12] Димитриенко Ю.И., Захаров А.А., Коряков М.Н. Модель трехмерного пограничного слоя и ее численный анализ // Вестник МГТУ им. Н.Э. Баумана. Сер. Естественные науки. Спец. вып. 2011, с. 136–150.
- [13] Димитриенко Ю.И., Коряков М.Н., Захаров А.А., Сыздыков Е.К. Развитие метода ленточно-адаптивных сеток на основе схем TVD для решения задач газовой динамики. *Вестник МГТУ им. Н.Э. Баумана. Сер. Естественные науки*, 2011, № 2, с. 87–97.
- [14] Димитриенко Ю.И., Захаров А.А., Коряков М.Н. Моделирование газодинамических потоков в каналах сверхзвуковых воздухозаборников на основе модели трехмерного пограничного слоя. Инженерный журнал: наука и инновации, 2012, вып. 2. URL: http://engjournal.ru/catalog/mathmodel/aero/39.html
- [15] Димитриенко Ю.И., Захаров А.А. Автоматизированная система для моделирования газовых потоков методом ленточных адаптивных сеток. Информационные технологии, 2009, № 6, с. 12–16.
- [16] Димитриенко Ю.И., Минин В.В., Сыздыков Е.К. Моделирование внутреннего тепломассопереноса и термонапряжений в композитных оболочках при локальном нагреве. *Математическое моделирование*, 2011, т. 23, № 9, с. 14–32.
- [17] Димитриенко Ю.И., Минин В.В., Сыздыков Е.К. Численное моделирование процессов тепломассопереноса и кинетики напряжений в термодеструкти-

рующих композитных оболочках. *Вычислительные технологии*, 2012, т. 17, № 2, с. 44–60.

[18] Димитриенко Ю.И., Минин В.В., Сыздыков Е.К. Моделирование термомеханических процессов в композитных оболочках при локальном нагреве излучением. *Механика композиционных материалов и конструкций*, 2011, т. 17, № 1, с. 71–91.

Статья поступила в редакцию 28.06.2013

Ссылку на эту статью просим оформлять следующим образом:

Димитриенко Ю.И., Коряков М.Н., Чибисов В.Ю. Численное решение сопряженной задачи газодинамики и теплообмена для воздухозаборной решетки с противообледенительной системой. Инженерный журнал: наука и инновации, 2013, вып. 9. URL: http://engjournal.ru/catalog/mathmodel/technic/1116. html

Димитриенко Юрий Иванович родился в 1962 г. Окончил МГУ им. М.В. Ломоносова в 1984 г. Д-р физ.-мат. наук, профессор, заведующий кафедрой «Вычислительная математика и математическая физика» МГТУ им. Н.Э. Баумана, директор Научнообразовательного центра «Суперкомпьютерное инженерное моделирование и разработка программных комплексов» МГТУ им. Н.Э. Баумана (НОЦ «СИМПЛЕКС»), действительный член академии инженерных наук. Автор более 250 научных работ в области вычислительной механики, газодинамики, термомеханики композитов, математического моделирования в науке о материалах. e-mail: dimit.bmstu@gmail.com

Коряков Михаил Николаевич родился в 1987 г., окончил МГТУ им. Н.Э. Баумана в 2010 г. Аспирант кафедры «Вычислительная математика и математическая физика» МГТУ им. Н.Э. Баумана. Автор 10 работ в области вычислительной газодинамики.

**Чибисов Виктор Юрьевич** родился в 1989 г., окончил МГУПБ в 2011 г. Ведущий инженер Научно-образовательного центра «Суперкомпьютерное инженерное моделирование и разработка программных комплексов» МГТУ им. Н.Э. Баумана. Специалист в области теплотехнических технологий. e-mail: vitek2003@list.ru