

ТЕПЛООБМЕН И АЭРОДИНАМИКА НА ПОРИСТОЙ ТОРЦЕВОЙ ПОВЕРХНОСТИ  
В УСЛОВИЯХ НАЧАЛЬНОЙ ТУРБУЛЕНТНОСТИ

Халатов А.А., Труфанов А.Н., Капитанчук К.И.

город Киев.

Экспериментально на модельной установке исследованы аэродинамика потока и локальный теплообмен на проницаемой торцевой поверхности канала соплового аппарата в условиях начальной турбулентности.

Установка представляет собой аэродинамическую трубу разомнутого типа. Воздух, нагнетаемый центробежным компрессором проходил через ресивер и успокоитель, после чего поступал в экспериментальный участок и сбрасывался в атмосферу. На входе в экспериментальный участок перед конфузором устанавливались пассивные генераторы турбулентности. Такая установка генераторов хоть и приводила к снижению продольных пульсаций, однако позволила получить на входе в объект исследования поля скоростей и давлений достаточно выровненными. Экспериментальный участок представлял собой канал соплового аппарата, торцевая поверхность которого выполнена проницаемой. Пористые материалы, использованные в установке были изготовлены по технологии Института проблем материаловедения АН УССР и имели пористость около 40%. Локальные коэффициенты теплоотдачи определялись методом теплового баланса по уравнению

$$\alpha = \frac{(\rho v)_w \cdot C_p^o / T_w - T_o^o}{T_f - T_w}, \quad (1)$$

где  $(\rho v)_w$  - плотность и скорость охладителя;  $C_p^o$  - теплоемкость охладителя;  $T_w$ ,  $T_o^o$ ,  $T_f$  - соответственно температуры стенки, охладителя и потока. Температура фиксировалась хромель-копелевыми термопарами которые устанавливались вдоль выпуклой и вогнутой стенок канала, а также вдоль средней линии торцевой поверхности. Степень турбулентности измерялась также вдоль характерных линий в ядре потока термоанеметрическим комплексом ТАИК-2. В качестве чувствительных элементов были использованы однодиодные прямые и Г-образные датчики. Опытные данные представлялись в виде зависимостей  $Nu/Nu_0 = f(\xi)$ . Здесь  $Nu$  - локальное число Нуссальта полученное с повышенной начальной турбулентностью -  $T_w$ ;  $Nu_0$  - локальное число Нуссальта подсчитанное по уравнению, предложенному в работе / I / для того же режима течения, что и определенное в опытах

$$Nu_x = 0,029 \cdot Re_x^{0,8} \cdot Pr^{0,4} \cdot \bar{X}_{\varphi}^{-0,2} \cdot \varepsilon_{\text{д}} \cdot \varepsilon_{\text{т}} \cdot \varepsilon_{\text{в}}^{-0,5} \cdot \varepsilon_{\text{з}} \quad (2)$$

$$\frac{C_x \cdot \rho_w \cdot \bar{x}}{\mu_w}$$

Здесь  $Re_x = \frac{C_x \cdot \rho_w \cdot \bar{x}}{\mu_w}$  - число Рейнольдса, подсчитанное по криволинейной координате  $\bar{x} = x / b_0$  ( $b_0$  - хорда профиля);  $\bar{X}_{\varphi} = [\int_0^x \rho \bar{c}_x \cdot d\bar{x}] / (\rho \cdot \bar{c}_x \cdot \bar{x})$  - эффективная длина, определяющая влияние продольного градиента скорости;  $\varepsilon_{\text{в}} = 1 + c_9 \theta_w$  - функция, учитывающая влияние поперечных течений в пограничном слое (пространственности потока);  $\varepsilon_{\text{д}} = 1 + 1,28 (C_x^2 b_0 / R)^{-0,33}$  - функция, учитывающая кривизну линий тока;  $\varepsilon_{\text{т}} = (1 - 0,33 \delta_{Tx})^{1,9}$  - функция учитывающая влияние вдува охладителя через пористую торцевую поверхность  $\delta_{Tx} = (PV)_w / ((P_x \cdot C_x) \cdot St_{ox})$  - тепловой параметр вдува). Уравнение (2) не учитывает влияние начальной степени турбулентности на теплообмен. Применяя принцип суперпозиции отдельных воздействий /2/ обработка результатов в виде функции  $Nu/Nu_0$  по  $T_{Tx}$  дает "чистое" влияние начальной турбулентности на теплообмен. Влияние начальной турбулентности на теплообмен удовлетворительно обобщается зависимостью  $\varepsilon_{Tu} = 1 + 1,95 T_{Tx}^{0,8}$ . Следовательно для учета влияния начальной турбулентности на теплообмен в уравнение необходимо ввести поправку  $\varepsilon_{Tu}$ .

Исследования проведены в следующем диапазоне изменения определяющих параметров

$$Tu_1 = 5,7 \dots 19,8\%; \quad Re_x = 0,4 \cdot 10^5 \dots 3 \cdot 10^6$$

/1/ Халатов А.А., Капитанчук К.И., Труфанов А.Н. и др. Исследование локального теплообмена на торцевой поверхности модели соплового аппарата.- Изв. вузов. Авиационная техника, 1986, № 2, с. 68 - 72 .

/2/ Кутателадзе С.С., Леонтьев А.И. Теплообмен и трение в турбулентном пограничном слое.- М.: Энергоатомиздат, 1985.- 320 с.