Влияние выдува струи из тонкой трубки на генерацию торнадоподобного вихря и интенсификацию развивающегося закрученного турбулентного потока в наклонной канавке на стенке канала

© С.А. Исаев^{1,2}, Д.В. Никущенко¹, Л.С. Яновский³, А.Ю. Чулюнин⁴

¹Санкт-Петербургский государственный морской технический университет, Санкт-Петербург, Россия
 ²Санкт-Петербургский государственный университет гражданской авиации, Санкт-Петербург, Россия
 ³Московский авиационный институт (Национальный исследовательский университет), Москва, Россия
 ⁴Научно-исследовательский институт механики Московского государственного университета им. М.В. Ломоносова, Москва, Россия

E-mail: isaev3612@yandex.ru

03.1

Поступило в Редакцию 21 июня 2023 г. В окончательной редакции 19 июля 2023 г. Принято к публикации 20 июля 2023 г.

Численное исследование влияния выдува струи из тонкой трубки воздуха на вихревое движение в наклонной канавке на стенке плоскопараллельного канала выполняется с помощью расчетных кодов StarCCM⁺. Показано, что в диапазоне изменения расхода в струе от 0 до 0.1% в долях расхода воздушного потока в канале выдув струи не оказывает влияния на самоорганизующийся во входной части канавки торнадоподобный вихрь. С ростом относительного расхода истекающая струйка постепенно втягивается, а начиная с 0.08% полностью захватывается спиралевидным вихрем, выходящим из центральной части канавки с углом наклона 45° . При этом закрученный поток в хвостовой части канавки интенсифицируется за счет возникающего перепада давления между зонами торможения на наветренном склоне и разрежения на дне канавки.

Ключевые слова: отрывное течение, струя, канавка, плоскопараллельный канал, интенсификация, численное моделирование.

DOI: 10.21883/PJTF.2023.18.56174.19660

Особенностью торнадоподобного течения в наклонной канавке в многорядном разреженном пакете на стенке узкого канала в стабилизированном потоке является его высокая интенсивность [1]. В работе [2] показано, что при углах наклона от 30 до 70° максимальные скорости возвратного и вторичного течения оказываются порядка среднемассовой и максимальной скорости потока в плоскопараллельном канале. Аномально высокое по абсолютной величине отрицательное трение, многократно (в 4 раза) превосходящее трение на гладкой стенке, достигается в срединном продольном сечении во входной части канавки. В единичных наклонных канавках на стенке узкого канала минимум относительного отрицательного трения оказывается вдвое выше (порядка -2) [3]. Аномальная интенсификация отрывного течения и теплообмена в наклонных канавках на пластине и стенке канала, как показано в обзорных работах [4,5], связана с возникновением экстраординарного перепада давления между зоной торможения потока на наветренном склоне и областью низкого отрицательного давления в месте генерации торнадоподобного вихря на входном сферическом сегменте. Следует отметить, что измерения давления в наклонных единичных канавках на стенке канала [6] подтвердили численные прогнозы перепадов давления, полученные при решении осредненных по Рейнольдсу уравнений Навье—Стокса [7]. В работе [8] обоснована взаимосвязь аномальной интенсификации отрывного течения и экстраординарных перепадов давления в канавке на пластине при изменении угла наклона от 0 до 90°. В целом детальные экспериментальные [3–8] и численные [1–5,7,8] исследования струйно-вихревых структурных особенностей течения и теплообмена в узком канале с наклонными канавками позволяют охарактеризовать такое течение как аномальное с точки зрения высокой интенсивности относительных скоростей возвратного и вторичного закрученного потоков.

Известно, что выдув струи и отсос теплоносителя в сферических лунках позволяют улучшить характеристики энергетических устройств. Так, в работе [9] установлено, что вдув охлаждающего воздуха через отверстия в сферических выемках позволяет при определенных режимных и геометрических параметрах получить более равномерную тепловую завесу и более высокую эффективность охлаждения, чем при вдуве через отверстия в гладкой стенке. В то же время отсос или слив [10,11] позволяют на 10-20% увеличить теплообмен на поверхности с ямками по сравнению со случаем без слива.

Рассматривается цифровой аналог экспериментальной установки ВИЯ НИИ механики МГУ [6] — плоско-

параллельный канал, на нижней стенке которого располагается канавка с острыми кромками, ориентированная под углом 45° к набегающему турбулентному потоку воздуха. Высота канала Н равняется 0.05 m, его ширина 0.2 m, а длина 0.6 m. Канавка представляет собой соединение двух половинок сферической лунки с диаметром пятна $D = 0.03 \,\mathrm{m}$ цилиндрической вставкой длиной 0.12 m. Глубина канавки 0.0075 m. Центр канавки с удлинением 0.15 m располагается в середине канала на расстоянии 0.3 m от входа. К центру дна канавки присоединена тонкая трубка диаметром 0.003 m и длиной 0.01 m, через которую осуществляется выдув воздуха. Интенсивность и масштаб турбулентности потока в канале 1.5% и 0.003 m соответственно. Вводится декартова система координат X, Y, Z, имеющая началом проекцию центра канавки на плоскость, совпадающую со стенкой канала. Декартовы составляющие скорости U, V, W и параметр выдува $m = V_{in}$ отнесены к скорости набегающего потока $U_c = 5.2 \, \text{m/s}.$

Для разбиения расчетной области на контрольные объемы используется моноблочная неструктурированная сетка со сгущением в окрестности канавки, тип ячеек преимущественно гексагональный. Вблизи стенок строится призматический слой ячеек, высота первого из которых составляет 0.00017D. Количество ячеек расчетной сетки составляет примерно 6.7 млн. На входной границе задан равномерный поток с числом Рейнольдса $\text{Re} = 1.7 \cdot 10^4$, рассчитанным по скорости набегающего потока и высоте канала. На выходной границе ставится условие постоянства давления. На всех стенках задано условие прилипания. Массовый расход воздуха Q, выдуваемый через трубку, варьируется от 0 до 0.1% от расхода воздуха Qin на входе в канал (0, 0.008, 0.034, 0.084 и 0.1%), а параметр выдува т принимает соответствующие значения 0, 0.115, 0.48, 0.96, 1.44.

Моделирование турбулентного течения в канале с канавкой основывается на решении осредненных по Рейнольдсу уравнений Навье-Стокса (RANS-подход), замыкаемых уравнениями $k-\omega$ SST модели турбулентности с поправкой Дурбина [12]. Для дискретизации конвективных членов используется противопоточная схема второго порядка с ограничителем вычисления градиентов [13]. Система алгебраических уравнений решается с помощью конечно-объемного солвера с алгебраическим многосеточным ускорителем (AMG) и предобусловливателем на основе метода сопряженных градиентов [14]. Используются расчетные коды StarCCM⁺. Методическое исследование по обоснованию выбора сеток и модели турбулентности при расчете обтекания наклонной канавки в однорядном пакете на стенке плоскопараллельного канала на стабилизированном участке течения воздуха выполнено в работе [15].

На рис. 1 и 2 представлены некоторые из расчетных результатов. На рис. 1 проводится структурный анализ



Рис. 1. Сравнение картин полей коэффициента давления C_p с нанесенными траекториями меченых частиц в потоке вблизи стенки (запущенными с высоты 0.03H) с наклонной канавкой и в струе из тонкой трубки, выдуваемой из центра дна, при относительных расходах $Q/Q_{in} = 0.008$ (*a*), 0.034 (*b*) и 0.084% (*c*).

течения в пристеночном слое около стенки канала с наклонной канавкой и выдувом струи из тонкой трубки в центре дна при возрастающей интенсивности $(Q/Q_{in} = 0.008, 0.034 \text{ и } 0.084\%)$. Компьютерная визуализация течения получается методом меченых частиц, выпущенных на высоте Y/H = 0.03 над стенкой. Также на рис. 1 сравниваются поверхностные поля коэффициента давления C_p .



Рис. 2. Профили декартовых составляющих скорости U(Y/H) (*a*), V(Y/H) (*b*), W(Y/H) (*c*) в контрольных точках наклонной канавки C_0 (черные линии), C_1 (красные линии), C_2 (синие линии) и C_3 (зеленые линии) при варьировании относительных расходов Q/Q_{in} от 0 до 0.1%. Точки отсчета по координате Y/H на графике для C_1 , C_2 , C_3 смещены на 0.04, 0.08, 0.12 соответственно. Цветной вариант рисунка представлен в электронной версии статьи.

Прежде всего следует отметить возникающие значительные перепады статического давления между зоной торможения заходящего в канавку потока на наветренном склоне и областью отрицательного давления во входной части в месте генерации торнадоподобного течения, развивающегося в канавке. Полученные картины вихревого течения и распределений поверхностного давления не зависят от интенсивности выдува струи и подобны установленным ранее для единичных и однорядных наклонных канавок на стенке канала, ориентированных под углом 45° [1–4,6,13]. Сформировавшийся во входной части закрученный поток за серединой канавки расщепляется, и образовавшийся спиралеобразный вихрь покидает канавку. При слабом выдуве истекающая струйка полностью втягивается в вихревое течение в хвостовой части канавки. При умеренной ($Q/Q_{in} \sim 0.03\%$) интенсивности выдува струя расщепляется и частично захватывается спиралевидным вихрем. Для высокоинтенсивного ($Q/Q_{in} \sim 0.08\%$) выдува происходит перестройка структуры течения, выходящего из канавки, и вся истекающая струя вкачивается в спиралевидный вихрь. При этом на наветренном склоне канавки возникает зона торможения и в хвостовой части формируется выходящий закрученный поток.

Анализ профилей декартовых составляющих скорости продольного U, вертикального V и трансверсального W потоков, обезразмеренных по скорости потока на входе

в канал, производится в нескольких характерных точках дна канавки C_0 , C_1 , C_2 , C_3 при различных величинах интенсивности выдува Q/Q_{in} (рис. 2). Профили строятся по вертикальной координате Y, отнесенной к высоте канала H. C_0 и C_3 — центры сечений стыковки входного и выходного сферических сегментов, C_1 и C_2 — середины отрезков между центром канавки и точками C_0 и C_3 в срединном продольном сечении.

Во входной части канавки в точках С0 и С1 профили декартовых составляющих скорости практически не зависят от интенсивности выдува струи Q/Q_{in} . Лишь для вертикальной компоненты V есть небольшое различие зависимостей V(Y/H) с выдувом и без него. Если точка C₀ находится в зоне отрывного течения (скорость возвратного потока оказывается порядка 30%) от скорости на входе в канал), то точка С1 попадает в проточную зону с незначительной отрицательной скоростью U у дна канавки в срединном сечении. Интересно отметить, что течение в канавке при переходе от точки Со к Со претерпевает существенные изменения. Нисходящий поток в точке Со с минимальной скоростью порядка -0.14 трансформируется в восходящий поток с максимальной скоростью 0.05. Несколько неожиданно, что закрученный поток интенсифицируется с почти двукратным увеличением максимальной абсолютной величины скорости W (от 0.36 до 0.68).

При переходе через центр канавки в срединном сечении канавки влияние интенсивности выдува на профили декартовых составляющих скорости становится весьма заметным. В точке C_2 с ростом Q/Q_{in} усиливается проточное течение, причем у стенки максимум продольной составляющей скорости приближается к 0.4 при $Q/Q_{in} = 0.1\%$. В отличие от восходящего потока в C_1 в точке C_2 вертикальный поток становится нисходящим и по мере увеличения Q/Q_{in} минимум скорости монотонно снижается, достигая -0.12. С ростом Q/Q_{in} в точке C_2 происходит усиление закрученного потока с умеренным ростом абсолютной величины W от примерно 0.27 до 0.37 при $Q/Q_{in} = 0.1\%$.

Проточное течение в хвостовой области канавки (точка C_3), которое характеризуется составляющей скорости U, является довольно слабым в диапазоне изменения Q/Q_{in} от 0 до 0.067%. А для Q/Q_{in} свыше 0.084% наблюдается резкая интенсификация проточного течения, причем в пристеночной зоне скорость быстро нарастает до 0.25. В точке C_3 наблюдается монотонное усиление восходящего течения, причем уже при $Q/Q_{in} = 0.067\%$ максимум скорости V достигает 0.07, а при 0.1% — 0.11. С увеличением Q/Q_{in} свыше 0.084% максимум абсолютной величины W резко возрастает с 0.15 при $Q/Q_{in} = 0.067\%$ до 0.3–0.4 при $Q/Q_{in} > 0.084\%$.

Таким образом, выдув струи из тонкой трубки в наклонной канавке на стенке канала в диапазоне изменения относительного расхода от 0 до 0.1% не ослабляет самоорганизующийся на входе высокоинтенсивный торнадоподобный вихрь и значительно усиливает закрученный поток на выходе при увеличении относительного расхода свыше 0.084%.

Финансирование работы

Исследования выполнены при финансовой поддержке РНФ (гранты 22-19-00056 (эксперименты) и 23-19-00083 (расчеты)).

Конфликт интересов

Авторы заявляют, что у них нет конфликта интересов.

Список литературы

- S. Isaev, M. Gritckevich, A. Leontiev, I. Popov, Acta Astron., 163 (Pt A), 202 (2019). DOI: 10.1016/j.actaastro.2019.01.033
- [2] С.А. Исаев, А.Б. Мазо, Д.В. Никущенко, И.А. По-пов, А.Г. Судаков, Письма в ЖТФ, 46 (21), 18 (2020). DOI: 10.21883/PJTF.2020.21.50190.18454 [S.A. Isaev, A.B. Mazo, D.V. Nikushchenko, I.A. Popov, A.G. Sudakov, Tech. Phys. Lett., 46 (11), 1064 (2020).
 DOI: 10.1134/S1063785020110073].
- [3] S. Isaev, A. Leontiev, Y. Chudnovsky, D. Nikushchenko, I. Popov, A. Sudakov, Energies, 12 (7), 1296 (2019).
 DOI: 10.3390/en12071296
- [4] С.А. Исаев, Изв. РАН. Механика жидкости и газа, № 5, 13 (2022). DOI: 10.31857/S0568528122050085 [S.A. Isaev, Fluid Dyn., 57 (5) 558 (2022). DOI: 10.1134/S0015462822050081].
- [5] С.А. Исаев, Теплофизика и аэромеханика, 30 (1), 83 (2023).
 [S.A. Isaev, Thermophys. Aeromech., 30 (1), 77 (2023).
 DOI: 10.1134/S0869864323010092].
- [6] М.А. Зубин, А.Ф. Зубков, Изв. РАН. Механика жидкости и газа, № 1, 81 (2022). DOI: 10.31857/S0568528122010121
 [M.A. Zubin, A.F. Zubkov, Fluid Dyn., 57 (1), 77 (2022). DOI: 10.1134/S0015462822010128].
- S. Isaev, D. Nikushchenko, A. Sudakov, N. Tryaskin,
 L. Iunakov, A. Usachov, V. Kharchenko, Energies, 15 (19),
 7198 (2022). DOI: 10.3390/en15197198
- [8] С.А. Исаев, С.В. Гувернюк, Д.В. Никущенко, А.Г. Судаков,
 А.А. Синявин, Е.Б. Дубко, Письма в ЖТФ, 49 (15), 39 (2023). DOI: 10.21883/PJTF.2023.15.55863.19560
- [9] А.В. Щукин, И.Ю. Буланов, А.В. Ильинков, А.П. Козлов, А.А. Халатов, Авиационная техника, № 4, 28 (2004).
- [10] H. Chung, K.M. Kim, H.G. Kwon, S. Lee, B.S. Kim, H.H. Cho, Heat Transfer Eng., 35 (6-8), 641 (2014).
 DOI: 10.1080/01457632.2013.837695
- S. Wang, W. Du, L. Luo, D. Qiu, X. Zhang, S. Li, Int. J. Heat Mass Transfer, **117**, 1216 (2018).
 DOI: 10.1016/j.ijheatmasstransfer.2017.10.087
- [12] P.A. Durbin, Int. J. Heat Fluid Flow, 17 (1), 9 (1996).DOI: 10.1016/0142-727X(95)00073-Y

- [13] V. Venkatakrishnan, in *31st Aerospace Sciences Meeting* (Reno, USA,1993), paper AIAA-93-0880.
 DOI: 10.2514/6.1993-880
- [14] J.M. Weiss, J.P. Maruszewski, W.A. Smith, AIAA J., 37 (1), 29 (1999). DOI: 10.2514/2.689
- [15] С.А. Исаев, А.Ю. Чулюнин, Д.В. Никущенко, А.Г. Судаков, А.Е. Усачов, ТВТ, **59** (1), 116 (2021).
 DOI: 10.31857/S004036442101004X [S.A. Isaev, A.Yu. Chulyunin, D.V. Nikushchenko, A.G. Sudakov, A.E. Usachov, High Temp., **59** (1), 106 (2021).
 DOI: 10.1134/S0018151X21010041].