60 нм³/ч. Максимальный расход жидкого гелия на 20% превысил производительность базового ожижителя без вихревого агрегата при одновременном увеличении энергозатрат на 35%. В случае же сохранения расхода I,8 г/с, характерного для оптимального режима базового образца, выход жидкого гелия повышается на IO%, но в этом случае рост производительности достигается при неизменных эксплуатацион ных затратах.

На основе проведенных исследований проведена модернизация микроожижителя гелия, входящего в состав многоцелевого криогенного комплекса, создаваемого в ОИНТЭ, и разработаны рекомендации по совершенствованию аналогичных установок, используемых в ряде лабораторий.

Библиографический список

І. Гильман И.И., ГригоренкоН.М. и пр. КІМ Стирлинга и перспективы их применения в холоцильной технике //Пу-ти интенсификации производства с применением искусственного хо-лода: Мат-лы Всесоюзн. научн.-техн. конф. /Оцесск. ин-т хол.пром. Оцесса, 1989. Т. IV. С. 30.

2. А.с. II35974 СССР. МКИ³ Ё25В 9/02. Холодильная установка. /А.Ф.Дроздов, Ю.М.Симоненко; Опубл. 23.01.85. Бюл. № 3.

УДК 533.697.3

С.О.Муратов

УТОЧНЕННАЯ МЕТОДИКА РАСЧЕТА АДИАБАТНЫХ И ОХЛАЖДАЕМЫХ ВИХРЕВЫХ ТРУБ

(Одесский институт низкотемпературной техники и энергетики)

Предложена уточненная методика расчета и схема идеальной модели адиабатной вихревой труби. Приводятся сопоставления результатов рас-

	- 10-	Вихревой эффект
ISBN	5-230-16926-5	и его применение в технике.
		Самара, 1992

46

чета по данной методике с ранее известными, а также экспериментальные данные исследования вихревых труб.

условные обозначения: $\overline{\mathcal{E}}_2$ - относительный радиус разделения вихрей; $\overline{\mathcal{E}}_2$ - относительный радиус нулевой осевой составляющей скорости течения;, V_7 - тангенциальная составляющая скорости течения; $A = (P_{oc}/P_i)^{\frac{K-1}{K}}; B = \frac{K-1}{2}M_i^2/\overline{\mathcal{E}}_2^4; C = (P_X/P_i)^{\frac{K-1}{K}}$.

В основу методики расчета положен анализ энергетических преобразований в вихревой трубе, сформулированный в гипотезе взаимо действия вихрей. Теоретически эффект энергоразделения реализуется в противоточной вихревой трубе с вдувом дополнительного потока

(рис.I) [I] .

В работе [2] рассмотрен вопрос об уточнении предельных характеристик, учитырающих влияние осевой составляющей скорости течения приосевого потока (вынужденного вихря).Распределение полной температуры холодного потока по радиусу в этом случае принимает вид:



Рис. I. Противоточная вихревая труба с вдувом пополнительного потока

в зоне истечения --

 $T^{*}(E) = T_{*}(2A + 3BE^{2} - C).$

в зоне подсасывания (центральная часть лиафраны)-

 $T''(\bar{z}) = T_{4}[2A+3B\bar{z}^{2}-(A+B\bar{z}^{2})/C],$

при критическом отношении давлений на диефратме ---

 $T_{kp}^{*}(\bar{z}) = T_{f} \left(\frac{K+f}{2} A + \frac{K+3}{2} B \bar{z}^{2} \right).$

Уточненный разлус, на котором достигается критическая скорость, станет равным:

2Kp = 1 3-K C-A

Принятая в изложенных методиках [I, 2] идеальная модель значительно отличается от картины течений в действительной адиабат – ной вихревой трубе. В частности, она предусматривает наличие дополнительного потока, из которого формируется вынужденный (центральный) вихрь, причем температура этого потока равна температуре сжатого газа.

Для того чтобы расчетная схема отражала действительную картину потоков в противоточной вихревой трубе, предложено включить в "основную" расчетную схему (см. рис. I) дополнительную камеру энергоразделения, снабженную дросселем. Предлагаемая модель условно



Рис. 2. Противоточная вихревая труба с дополнительной камерой энергоразделения, снабженной дросселем: а – левая часть установки; б – правая часть установки изображена на рис. 2. Как следует из анализа течений закрученных потоков в вихревой трубе, формирование приосевого (вынужденного) вихря происходит по всей плине камеры энергоразделения путем перетока элементов внешнего (свободного) вихря в радиальном направлении.

Таким образом, вынуж-

денный вихрь, двигаясь к цлафратме, участвует в энергообмене с внешними слоями так, что температура формирующего потока изменяется от $\mathcal{T}_{\mathcal{C}}$ (в сопловом сечении) до $\mathcal{T}_{\mathcal{C}}^*$ (температура потока в околодроссельном пространстве). Полагая характер перехода элемен – тов горячего потока в более холодный (околоосевой) равномерным, величину энергии $\ell_{\mathcal{B}eH}$, с которой формируется вынукценный (цент – ральный) вихрь, можно представить в следующем виде:

$$l_{B_{DH}} = \mathcal{M} - \frac{T_c + T_r^*}{2} C_{\mathcal{P}} , \qquad (1)$$

где / - относительная доля холодного потока, выходящего через диафрагму, численно равная доле вынужденного вихря.

Для обеспечения совместимости "дополнительной" камеры энерго разделения с ранее рассмотренной моделью (см. рис. I) требуется соблюдение равенства энергий потока, вводимого в основную схему (в качестве дополнительного потока) *igon = M T_c C_p* и потока, выхонящего из "дополнительной" камеры энергоразделения *i бын* (I).

Несоответствие величин *l дол.* (в первоначально рассмотрен – ной схеме на рис. I) и *l*_{вын} (определяемой с учетом условий формирования вынужденного вихря), отразится на общем тепловом балансе всей установки:

и приведет к отклонению значения действительной температуры хо-лодного потока \mathcal{T}_{x} от ранее рассчитанной \mathcal{T}_{x} .

Запишем систему уравнений тепловых балансов левой части установки (рис. 2, а), правой части установки (рис. 2, б) и всей установки:

$$MT_{x} + T_{r} = T_{c} + MT_{c};$$

$$T_{r} = M(T_{c} + T_{r}^{2})/2 + (1 - M)T_{r}^{2};$$

$$MT_{x}^{2} + (1 - M)T_{r}^{2} = T_{c}.$$

Решая эту систему уравнений относительно конечной температуры хо-лодного потока $\mathcal{T}'_{\mathbf{x}}$, получаем

$$T_{x}^{\prime}=\frac{\mathcal{M}T_{c}-2T_{x}\left(1-\mathcal{M}\right)}{2-\mathcal{M}}.$$

В случае охлаждения камеры энергоразделения (охлаждаемая вихревая труба) величина энергии, с которой формируется вынужденный вихрь $\ell_{fo/H}$, уменьшается и в предельном случае достигает равенства с ℓ_{gon} , при этом расчет сводится к расчету по схеме рис. I. Для промежуточных режимов по расчетной температуре \mathcal{T}_{Γ} (из теплового баланса схемы рис. I) и теплового расчета камеры энергоразделения (как теплообменника) определяется температура \mathcal{T}_{Γ}^{*} и корректируется конечная температура холодного потока \mathcal{T}_{V}^{*} .

На рис. З представлены предельные температурно-энергетические характеристики, рассчитанные по метоцике А.П.Меркулова (вихревая труба с вдувом дополнительного потока, изображенная на рис. I), по соотношениям, учитывающим неациабатность распределения параметров по радиусу вихревой трубы введением понятия "мтновенного показате-7-200 ля" термодинамического процесса \mathcal{M} [3] и по предложенной в данной работе расчетной схеме.



Рис. 3. Расчет по методике А.П.Меркулова: I - расчет по работе [3]; 2 - расчет автора; 3 - эксперимент D = = 20 мм - •; эксперимент D = I6 мм - □

На рис. З в графическом виде представлены также результаты работы вихревого воздухоохладителя $\mathcal{D} = 20$ мм и $\mathcal{D} = 16$ мм на режимах, соответствующих расчетным. Как видно из рис. З, расчетные значения \mathcal{A} \mathcal{T}_{X} достаточно хорошо согласуются с результатами эксперимента. Более низкие значения \mathcal{A} \mathcal{T}_{X} , полученные в эксперименте, объясняются влажностью сжатого воздуха ($\varphi = 100\%$).

Библиографический список

І. Меркулов А.П. Энергетика и необратимость вихревого эффекта /Вихревой эффект и его промышленное применение /Куйбышев. авиац.ин-т. Куйбышев, 1981. С.5-9.

2. А заров А.И., Кузьмин А.А., Муратов С.О. Расчет предельных температурно-энергетических характеристик противоточной вихревой трубы //Вихревой эффект и его применение в технике /Куйбышев. авиац. ин-т.Куйбышев, 1988. С. 23-27.

3. Кудрявцев В.М., Сукчев В.М., Токарев Г.П., Цыбров А.Ю. Расчет характеристик вихревой трубы //Вихревой эффект и его применение в технике /Куйбышев. авиац. ин-т.Куйбышев, 1984. С. 50-53.

удк 533.697

Г.П. Токарев

ВЛИЯНИЕ ОСЕВЫХ СКОРОСТЕЙ НА ВЕЛИЧИНУ ЭНЕРГЕТИЧЕСКОГО РАЗДЕЛЕНИЯ

(Самарский институт инженеров железнодорожного транспорта)

Рассмотрены критические режимы вихревой трубы при изменении направления входа потока в камеру энергетического разделения. В работе экспериментально исследовалось влияние направления входа потока в камеру энергетического разделения вихревой трубы на величины эффектов охлаждения ΔT_X и тем пературного разделения ΔT_Q .

На рис. I представлена схема экспериментальной установки. Давления и температуры измерялись в ресиверах на входе (P_{r} , T_{r}) и выходах ($P_{x}.T_{x}$; $P_{r}.T_{r}$) вихревой трубы, причем ресиверы охлажденного и нагретого газа имели дроссельные вентили для регулирования давлений P_{x} , P_{r} и изменения доли охлажденного воздуха M. Увеличение степени расширения \mathcal{M} производилось открытием вентиля на ресивере охлажденного воздуха. Уменьшение давления P_{x} приводит к уменьшению давления P_{r} на докритических режимах, но не влияет на P_{r} на критических режимах течения через диафраму вихревой трубы [1].

ISBN	5-230-16926-5	Вихревой эффект
		и его применение в технике.
		Самара, 1992

5**T**