В.И. Самуся, д-р техн. наук, Ю.И. Оксень, канд. техн. наук (Украина, Днепропетровск, Национальный горный университет) **В.А. Корсун** (Украина, Государственная акционерная компания "Донбассуглеавтоматика")

О ВЛИЯНИИ ВНУТРЕННИХ ПРОТЕЧЕК НА ГАЗОДИНАМИЧЕСКИЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ СЕКЦИЙ НЕОХЛАЖДАЕМЫХ СТУПЕНЕЙ ТУРБОКОМПРЕССОРОВ

Одной из причин снижения эффективности работы турбокомпрессоров являются повышенные протечки сжимаемого газа через лабиринтные уплотнения. Установить наличие данного фактора можно на основе сравнения фактических газодинамических характеристик секций неохлаждаемых ступеней (СНС) с паспортными. Однако для этого нужно знать, как последние изменяются при увеличении протечек.

В литературе отсутствуют сведения по данному вопросу. В теории турбокомпрессоров [1-3] обычно исходят из того, что лабиринтные уплотнения находятся в хорошем состоянии и протечки газа через них сравнительно малы. Поэтому величину протечек рассчитывают приближенно, полагая, что она не зависит от степени повышения давления, и пренебрегают ее влиянием на температурный режим ступени. В [4] приводится лишь качественная оценка влияния повышенных протечек, которые могут возникнуть вследствие износа уплотнений. Отмечается, что увеличение протечек приводит к увеличению начальной и средней температур газа и его расхода в каналах ступени по сравнению с транзитным, вследствие чего растут потери энергии на преодоление сопротивления проточной части и общие затраты энергии на сжатие и перемещение газа.

Учитывая актуальность проблемы диагностики состояния проточной части турбокомпрессоров, находящихся в эксплуатации, в настоящей работе поставлена задача более глубокого анализа влияния повышенных протечек на газодинамические характеристики СНС.

При анализе принимаются следующие допущения: СНС рассматривается как одна эквивалентная ступень, в пределах которой массовый расход газа не изменяется, а протечки между элементами ступеней секции заменяются некоторыми эквивалентными протечками между выходом и входом эквивалентной ступени.

На схеме (рис. 1) участок между сечениями 1'-1' и 2'-2' соответствует герметичной эквивалентной ступени, массовый расход газа через которую равен сумме массового расхода *G* транзитного потока и массового расхода протечек ΔG . В качестве газодинамических характеристик этого участка принимаются газодинамические характеристики СНС, соответствующие нормальному состоянию лабиринтных уплотнений. Сечения 1-1 и 2-2 соответствуют действительным входу и выходу СНС. Начальная температура протечек принимается равной температуре газа на выходе ступени T_2 , а поскольку процесс

течения воздуха через лабиринтные уплотнения можно рассматривать как дросселирование, то температура протечек в зоне смешения с транзитным потоком также принимается равной T_2 .



Рис. 1. Расчетная схема эквивалентной ступени

Величина протечек через лабиринтные уплотнения может быть рассчитана по формуле [1]

$$\Delta G = \alpha F \sqrt{2\Delta p \rho_m} \,, \tag{1}$$

где αF – постоянная для данного уплотнения; Δp – перепад давлений на уплотнении; ρ_m – плотность газа в некотором среднем сечении уплотнения.

Для принятой расчетной схемы

$$\Delta p = p_2 - p_1$$

Подставив это выражение в формулу (1) и представив

$$p_2 = p_1 \mathcal{E}$$
,

где *є* – степень повышения давления СНС, получим

$$\Delta G = \alpha F \sqrt{2 p_1 (\varepsilon - 1) \rho_m} \,.$$

Соответственно, объемный расход протечек, приведенный к условиям выхода из СНС,

$$\Delta \dot{V}_2 = \frac{\Delta G}{\rho_2} = \alpha F \sqrt{2 p_1 (\varepsilon - 1) \frac{\rho_m}{\rho_2^2}},$$

где ρ_2 – плотность газа на выходе СНС.

Принимая

$$\frac{\rho_m}{\rho_2} \approx \frac{1}{\sqrt{\varepsilon}}$$
 и учитывая, что $\rho_2 = \frac{p_2}{RT_2} = \frac{p_1 \varepsilon}{R(T_1' + \Delta T)},$

где R – газовая постоянная сжимаемого газа, ΔT – приращение температуры в герметичной СНС (на участке 1' – 2'), получим

$$\Delta \dot{V}_2 = \alpha F \sqrt{2R(T_1' + \Delta T)\frac{\varepsilon - 1}{\varepsilon \sqrt{\varepsilon}}}.$$
(2)

Из выражения (2) видно, что объемный расход протечек, приведенный к условиям выхода ступени, зависит от начальной температуры сжимаемого газа T'_1 , приращения температуры ΔT и степени повышения давления ε СНС. Зависимости

$$\boldsymbol{\varepsilon} = f_1 \left(\dot{V}_2 + \Delta \dot{V}_2, \ T_1' \right), \tag{3}$$

$$\Delta T = f_2 \left(\dot{V}_2 + \Delta \dot{V}_2 \right) \tag{4}$$

представляют собой газодинамические характеристики участка 1' – 2'. Используя их, с помощью выражения (2) можно получить зависимость

$$\Delta \dot{V}_{2} = f_{4} \left(\dot{V}_{2} + \Delta \dot{V}_{2}, T_{1}' \right),$$

являющейся газодинамической характеристикой внутренних протечек в СНС.

Аналогичную зависимость можно получить также и для относительных протечек

$$\beta = \frac{\Delta G}{G} = \frac{\Delta \dot{V}_2}{\dot{V}_2}.$$

Паспортные газодинамические характеристики СНС приводятся обычно в виде зависимостей степени повышения давления ε и приращения температуры газа ΔT от объемного расхода газа \dot{V}_1 через СНС, приведенного к условиям входа в секцию, т.е. в виде

$$\begin{split} \boldsymbol{\varepsilon} &= f_5 \big(\dot{V}_1, \ T_{1 \pi} \big), \\ \Delta T &= f_6 \big(\dot{V}_1 \big), \end{split}$$

где $T_{1\pi}$ – паспортная температура газа на входе в CHC.

Эти характеристики можно привести к виду (3) и (4), рассчитав в каждой точке величину расхода газа на выходе СНС

$$\dot{V}_2 = \dot{V}_1 \frac{T_{1\pi} + \Delta T}{\varepsilon T_{1\pi}}.$$

Полученные таким образом зависимости

$$\mathcal{E} = f_1 (\dot{V}_2, \ T_{1\pi}) \Delta T = f_2 (\dot{V}_2)$$
(6)

будут являться исходными для анализа паспортными характеристиками СНС, соответствующими пренебрежимо малым внутренним протечкам. Именно эти зависимости и принимаются в качестве газодинамических характеристик участка 1' – 2'.

Увеличение протечек приводит к уменьшению расхода газа \dot{V}_2 в транзитном потоке при том же самом расходе $\dot{V}_{2\phi}$ в проточной части СНС, т.к.

$$\dot{V}_2 = \dot{V}_{2\phi} - \Delta \dot{V}_2.$$

Кроме того, увеличивается начальная температура сжимаемого газа T'_1 . После смешения протечек с транзитным потоком

$$T_1' = \frac{T_1 G + T_2 \Delta G}{G + \Delta G} = \frac{T_1 + (T_1 + \Delta T)\beta}{1 + \beta}.$$

В связи с увеличением температуры уменьшится степень повышения давления СНС. Ее значение при расходе $\dot{V}_{2\phi}$ можно рассчитать по формуле [2]

$$\varepsilon_{\phi}' = \left[\frac{T_{1\pi}}{T_1'} \left(\varepsilon_{\phi}^{\frac{m-1}{m}} - 1\right) + 1\right]^{\frac{m}{m-1}},$$

где ε_{ϕ} – значение степени повышения давления газа в СНС, взятое по характеристике $\varepsilon = f_1(\dot{V}_2, T_{1\pi})$ при расходе $\dot{V}_2 = \dot{V}_{2\phi}$; *m* – показатель политропы сжатия газа в СНС на этом режиме,

$$m = \frac{\ln \varepsilon_{\phi}}{\ln \frac{\varepsilon_{\phi} T_{1\pi}}{T_{1\pi} + \Delta T_{\phi}}};$$

 ΔT_{ϕ} – значение приращения температуры газа, взятое по характеристике $\Delta T = f_2(\dot{V}_2)$ при расходе $\dot{V}_2 = \dot{V}_{2\phi}$.

Приведенные выше выражения позволяют для каждой точки характеристик участка 1' - 2', заданных зависимостями (5) и (6), т.е. для значений $\dot{V}_{2\phi}$, ε_{ϕ} , ΔT_{ϕ} при заданной начальной температуре T_1 и известной постоянной протечек αF рассчитать значения расхода газа в транзитном потоке \dot{V}_2 и степень повышения давления ε'_{ϕ} .

При этом значения приращения температуры сжимаемого газа, показателя процесса сжатия на участке 1–2 и политропного КПД составят:

$$\Delta T_{1-2} = T_2 - T_1 = T_1' - T_1 + \Delta T_{\phi}; \qquad m_{1-2} = \frac{\ln \varepsilon_{\phi}}{\ln \frac{\varepsilon_{\phi}' T_1}{T_1 + \Delta T_{\phi}}};$$
$$\eta_{1-2} = \frac{m_{1-2}}{m_{1-2} - 1} \frac{k - 1}{k}$$

где *k* – показатель адиабатного процесса.

Следовательно, можно определить зависимости

$$\varepsilon_{\phi}' = f_7 \left(\dot{V}_2, \ T_1, \alpha F \right), \tag{7}$$

$$\Delta T_{1-2} = f_8 (V_2, \ \alpha F); \tag{8}$$

$$\eta_{1-2} = f_9(V_2, \ \alpha F), \tag{9}$$

представляющие собой газодинамические характеристики СНС с учетом внутренних протечек.

В соответствии с описанной методикой было произведено моделирование характеристик СНС воздушного турбокомпрессора К-250-61-1 при наличии внутренних протечек, величина которых на режиме с максимальным расходом в рабочей зоне $\beta_{max} = 0,1$.

На рис. 2 приведены графики зависимостей (7), (8) и (9) для третьей СНС, построенные по результатам моделирования. При расчетах температура воздуха на входе в СНС принималась равной паспортной, т.е. $T_1 = T_{1\pi} = 305$ К. Тонкими линиями (1, 3 и 5) показаны паспортные характеристики, а жирными (2, 4 и 6) – соответствующие им характеристики при наличии протечек.



Рис. 2. Газодинамические характеристики третьей СНС турбокомпрессора К-250-61-1

Как следует из рисунка, увеличение зазоров в лабиринтных уплотнениях до величин, при которых относительные внутренние протечки на режиме с максимальным расходом в рабочей зоне достигают 10 %, приводит к уменьшению степени повышения давления СНС на 5–8 % и снижению ее политропного КПД на 12–15 %.

Говоря о качественной стороне влияния внутренних протечек, можно отметить следующее:

•

с уменьшением расхода газа в транзитном потоке \dot{V}_2 разница между фактическим и паспортным приращением его температуры (кривые 3 и 4 на рис. 2, б) возрастает, а между фактической и паспортной степенью повышения давления (кривые 1 и 2 на рис. 2, а) остается примерно постоянной; • максимумы паспортной и фактической зависимостей политропного КПД соответствуют практически одному и тому же значению расхода газа в транзитном потоке (кривые 5 и 6 на рис. 2, в).

Эти выводы могут быть использованы при анализе фактических характеристик СНС, получаемых при производственных испытаниях турбокомпрессоров, поскольку подобный характер их отличия от паспортных характеристик будет указывать на наличие повышенных внутренних протечек.

Список литературы

- 1. Рис В.Ф. Центробежные компрессорные машины. 3-е изд. Л.: Машиностроение, 1981. 351 с.
- 2. Ден Г.Н. Проектирование проточной части центробежных компрессоров: Термогазодинамические расчеты. – Л.: Машиностроение, 1980. – 232 с.
- 3. Бухарин Н.Н. Моделирование характеристик центробежных компрессоров. Л.: Машиностроение, 1983. – 214 с.
- 4. Цейтлин Ю.А., Мурзин В.А. Пневматические установки шахт. М.: Недра, 1985. 351 с.