

---

© В.Н. Макаров, С.А. Волков,  
В.И. Фомин, 2009

УДК 622.44

*В.Н. Макаров, С.А. Волков, В.И. Фомин*

## **ГЕНЕЗИС ШАХТНОГО ВЕНТИЛЯТОРОСТРОЕНИЯ И ПЕРСПЕКТИВЫ ЕГО РАЗВИТИЯ**

*Предложены технические решения учитывающие специфику конструкции и условий эксплуатации шахтных центробежных вентиляторов и позволяющие поднять новый уровень аэродинамическую нагруженность и экономичность шахтных центробежных вентиляторов.*

*Ключевые слова:* шахтная вентиляция, центробежные вентиляторы, угольные шахты.

Семинар № 19

---

*V.N. Makarov, S.A. Volkov,*

*V.I. Fomin*

### **THE GENESIS OF THE UNDERGROUND PIT AIR FAN CONSTRUCTION AND THE PERSPECTIVES OF ITS DEVELOPMENT**

*The technical solutions that consider specification of the construction and the conditions of the exploitation of the underground mine's turbofans and allow to raise the aerodynamic load and the cost effectiveness on the new level is proposed.*

*Key words:* underground airing, turbofans, coal pits.

**Н**епрерывный рост цен на энергоносители в условиях рыночной экономики и усложнения горногеологических условий отработки шахтных полей поднимают проблему обеспечения технической и экономической конкурентоспособности шахт на внутреннем и зарубежном рынках на уровень наиболее актуальной задачи для угольной промышленности России.

Вентиляция, как основной элемент обеспечения безопасных санитарногигиенических условий в шахтах, будучи вспомогательным технологическим процессом, потребляет, однако значительную часть электроэнергии от общей энергоемкости горного предприятия.

Это приводит к тому, что в себестоимости угля доля затрат на вентиляцию может превышать 25%. Именно поэтому задачи научно-технического обоснования рациональных вентиляционных режимов и создания высокоэффективных шахтных вентиляторов является актуальной научной и технической проблемой.

В развитии отечественного шахтного вентиляторостроения до настоящего времени прослеживается четыре основных периода (см. рис.1).

Первый этап характеризовался по-всеместным распространением вентиляторов типа ЦВ с загнутыми вперед лопatkами рабочих колес. Однако эти вентиляторы отличались высоким удельным энергопотреблением (1,74) и большой удельной массой ( $74 \text{ кг кВт}^{-1}$ ) [1].

В начале 50-х годов по аэродинамическим схемам ЦАГИ и НИИГМ им. М.М. Федорова были разработаны вентиляторы под шифрами ВЦ-4, ВЦ-5 и типа ВЦО, имевшие удельное энергопотребление 1,67; 1,45 и глубину экономичного регулирования по подаче и давлению 0,33; 0,45 соответственно [1].

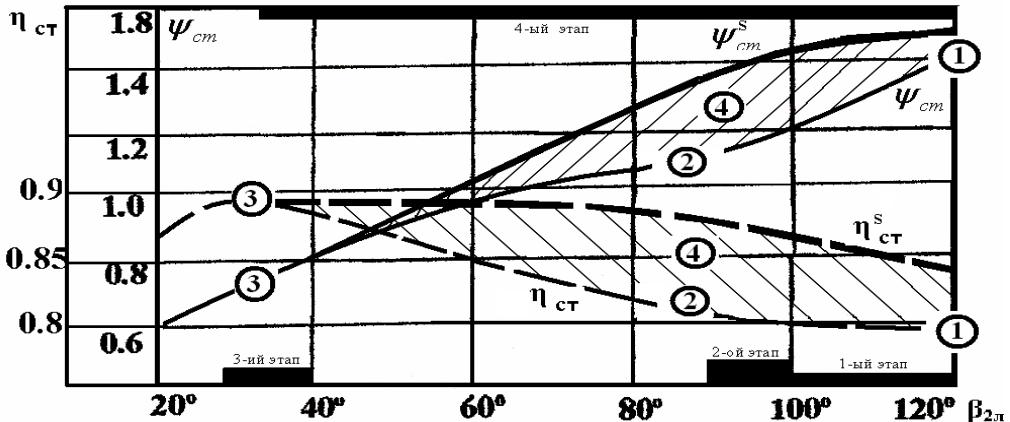


Рис. 1. Основные этапы совершенствования шахтных центробежных вентиляторов

Третий этап совершенствования центробежных вентиляторов характеризуется применением загнутых назад крыловидных лопаток. Наиболее совершенные центробежные вентиляторы этого типа имеют максимальный статический к.п.д. 0,86, удельное энергопотребление 1,32, однако, отличаются низким статическим коэффициентом давления, не превышающим 0,76.

Для схем решеток с загнутыми назад профилями, по которым выполнены данные центробежные вентиляторы, характерны градиенты давления, которые не в состоянии полностью затормозить пограничный слой, привести к возникновению отрывного вихреобразования, вследствие чего потери давления в них имеют наименьшую величину, составленную соизмеримыми компонентами потерь от трения и расширения.

#### Четвертый этап

Как показали исследования [4], для решеток с крыловыми профилями определяющим является не столько угол атаки, сколько размещение передней критической точки потока на профиле. Исследование этого процесса позволило усовершенствовать аэродинамические схемы с назад загнутыми лопатками, повысить их аэродинамическую нагруженность при сохранении экономично-

сти за счет изменения кривизны рабочей поверхности лопатки на выходе и утолщения выходной кромки  $\delta_2$ .

Анализ указанных схем [5] показывает, что между коэффициентом давления  $\psi_{ct}$  непосредственно связанным с углом  $\beta_{2L}$  выхода лопаток рабочего колеса и максимальным статическим КПД  $\eta_{ct}$  вентилятора существует хотя и статистическая, но достаточно жесткая связь, а именно: начиная с  $\psi_{ct} = 0,7 \div 0,75$ , увеличение этого параметра приводит к быстрому снижению экономичности.

Из зависимостей  $\psi_{ct}$  ( $\beta_{2L}$ ),  $\eta_{ct}$  ( $\beta_{2L}$ ), приведенных на рис. 1 видно, что при  $\beta_{2L} = 40\text{--}45^\circ$  оба графика имеют точку перегиба. Это говорит о том, что рабочие процессы, происходящие в колесах с  $\beta_{2L} < 40\text{--}45^\circ$  и с  $\beta_{2L} > 40\text{--}45^\circ$ , несколько отличаются друг от друга, причем отличия эти касаются механизма создания давления, так и механизма потерь давления в колесе.

Область отрыва в случае  $\beta_{2L} < 40^\circ$  располагается на рабочей части лопатки и замыкается на последней, как бы увеличивая максимальную толщину лопатки, что вызывает уменьшение угла  $\beta_2$  выхода потока, и в соответствии с уравнением Эйлера приводит к снижению  $\psi_{ct}$ . Благодаря замкнутости области от-

рыва отсутствуют потери на удар и обеспечивается высокий к.п.д. вентилятора ( $\eta_{cr} = 0,85$ ), так как дополнительная энергия в этом случае тратится на поддержание циркуляционного течения в области отрыва.

Если ту же лопатку установить с углом выхода  $\beta_{2L} < 25^\circ$ , то отрыв не замыкается на передней части лопатки, возникнут потери на удар, приводящие к снижению к.п.д. Это подтверждается на рис. 1 откуда видно, что при  $\beta_{2L} < 25^\circ$   $\eta_{cr}$  снижается. Как показывает дальнейший анализ, для рабочих колес с углом установки лопаток более  $40^\circ$  отрыв от передней стороны лопаток не образуется, а область расширяемого к выходу отрыва располагается на тыльной стороне лопатки. С ростом  $\beta_{2L}$  увеличивается и область отрыва, вследствие чего к.п.д. снижается все в большей степени, что также подтверждает рис. 1.

Для устранения этих явлений, повышения давления вентилятора было предложено увеличить длину лопатки рабочего колеса с тем, чтобы точка замыкания отрыва даже при максимальной подаче воздуха располагалась на некотором гарантированном расстоянии от выходной кромки лопатки. Последняя выполнена с большей толщиной, чем это принято обычно, а выходной участок рабочей стороны лопатки имеет кривизну, обратную кривизне основной рабочей стороны лопатки, с радиусом кривизны основной ее части рабочей стороны [5], что придает ей S-образную форму.

Такое выполнение лопатки изменяет направление центробежной силы и осуществляет надежное прижатие потока к лопатке, увеличивает угол выхода лопатки по ее рабочей стороне до  $50^\circ$ - $70^\circ$  (при этом угол выхода по средней линии лопатки возрастает до  $45$ - $55^\circ$ ).

В соответствии с графиком рис. 1 повышение  $\beta_{2L}$  до  $45$ - $55^\circ$  позволяет полу-

чить  $\psi_{cm}^s = 0,9$ , то есть на 20-30% выше, чем у исходной схемы.

Чрезмерное увеличение  $\delta_2$  влечет за собой резкое увеличение кромочных потерь и снижение к.п.д. Поэтому необходимо принимать такое значение  $\delta_2$ , при котором кромочные потери оставались на прежнем уровне, определяемом толщиной вытеснения пограничного слоя на конце лопатки.

Дальнейшее увеличение аэродинамических параметров шахтных вентиляторов традиционными способами практически исчерпало свои возможности, а также невозможно за счет роста диаметра рабочих колес и окружной скорости их вращения исходя из условий производства и эксплуатации, и в связи с ростом напряжений в конструкции рабочего колеса.

Применительно к шахтным центробежным вентиляторам наиболее перспективным способом повышения эффективности является струйное управление обтеканием лопаток рабочего колеса, устраивающее отрывное вихреобразование в проточной части вентилятора, увеличивающее угол выхода потока из рабочего колеса.

Конструктивные особенности шахтных центробежных вентиляторов, позволяют реализовывать в них активные методы управления течением в межлопаточных каналах рабочих колес с использованием высокоэнергетических аэрогазодинамических струй управляющего потока без применения дополнительных устройств подвода энергии.

Оригинальность и новизна идеи центробежного вентилятора блочно-модульной конструкции с реализацией в ней энергетических способов управления обтеканием, использующих в качестве источника аэрогазодинамических струй управляющего потока часть основного потока, приведена на рис. 2 [8] и опреде-

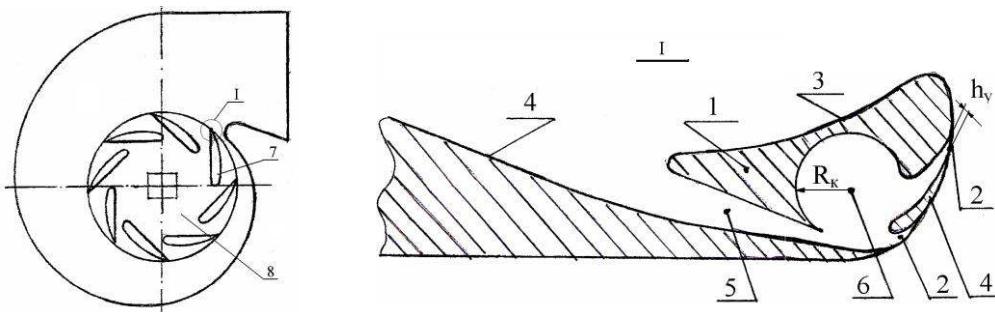


Рис. 2. Центробежный вентилятор с аэродинамическим вихревым накрылком лопаток рабочего колеса

ляется применением аэродинамического вихревого накрылка 1.

При соответствующих аэродинамических параметрах входного аэродинамического канала 5, вихревой камеры 6, рабочей 3 и тыльной 4 поверхностей накрылка 1 и выходных аэродинамических зазоров 2 на тыльной поверхности 4, данное устройство формирует аэрогазодинамическую высокоэнергетически завихренную струю управляющего потока на тыльной поверхности 4 накрылка 1 лопатки 7 рабочего колеса 8 центробежного вентилятора. Взаимодействие завихренной струи управляющего и основного потоков способствует существенному уменьшению угла отставания основного потока на выходе из рабочего колеса 8 в условиях значительного изменения режимов работы центробежного вентилятора, способствуя тем самым росту его аэродинамической нагруженности и экономичности. Профилирование задней кромки накрылка 1 позволяет, с использованием данной конструкции, достичь эффективных режимов суперциркуляции, при которых давление, развиваемое центробежным вентилятором, превышает его теоретическое значение.

В отечественной и зарубежной литературе отсутствуют данные по исследований струйного управления обтеканием лопаток рабочих колес центробежных вентиляторов, выбору оптимальных энергетических характеристик управляющего потока, геометрических параметров уст-

ройств для его подачи и конструктивной их реализации.

С точки зрения гидродинамической аналогии струю управляющего потока можно рассматривать как совокупность распределенных стоков. Согласно Л.Прандтлю [6] «движение тела вызывает во всей области жидкости, за исключением кильватерной зоны, такое же течение, как источник». Тогда из теоремы импульсов и закона сохранения энергии следует, что гидравлическая мощность источников, моделирующих систему, равна потерям энергии в рабочем колесе

$$N_i = \Delta W_k. \quad (1)$$

Учитывая, что давление соответствует энергии единицы объема и, выражая гидравлическую мощность источников через скорость течения и расход, получим

$$\rho Q_i V_1^2 = Q \Delta P = 0.5(Q \xi_{cr} \rho V_1^2), \quad (2)$$

где  $Q_i$  – расход источников, моделирующих систему;  $V_1$  – скорость потока на входе в рабочее колесо;  $\xi_{cr}$  – статический коэффициент потерь давления в рабочем колесе.

Откуда

$$q_i = 0.5 \xi_{cr} q, \quad (3)$$

Принимая, что мощность стоков равна начальному расходу управляющего потока, получим

$$q_y = 0.25 \xi_{cr} q. \quad (4)$$

Найденное выражение для коэффициента расхода управляющего потока,

обеспечивающего устранение отрыва потока, отличается достаточной простотой и, что очень важно, для его расчета может быть использован богатый экспериментальный материал по определению статических коэффициентов потерь давления в рабочих колесах вентиляторов [2].

Для обеспечения устойчивой системы вихрей в струе управляющего потока в соответствии с уравнениями для вихревой дорожки Кармана [6] необходимо чтобы  $h_y / \ell = 0.28$ , при этом, скорость движения вихревой системы будет определяться из соотношения

$$v_e = \frac{\gamma_{ey}}{\sqrt{8\bar{l}}} = \frac{\gamma_{ey}}{10.1\bar{h}_y}, \quad (5)$$

где  $\gamma_{ey}$  – интенсивность вихрей в управляющем потоке;  $\bar{h}_y$  - относительная толщина аэродинамического зазора;  $\bar{R}_k$  - относительный радиус вихревой камеры.

После соответствующих преобразований получим, что для согласования скоростей управляющего потока и вихревой системы, то есть для обеспечения условия  $v_y = v_e$  необходимо, чтобы  $\bar{R}_k = 10.1\bar{h}_y$ .

Учитывая результаты исследований, приведенных в [3] можно сделать вывод о том, что угол раскрытия эквивалентного вращающегося диффузора и толщина пограничного слоя, являются гидродинамическими аналогами в физическом процессе взаимодействия в межлопаточном канале рабочего колеса центробежного вентилятора управляющего потока и пограничного слоя.

Для высоконагруженных круговых решеток с профилями «S»-образной формы характерно наличие большой кривизны профиля в области выходного

участка. Таким образом, с большой долей достоверности можно считать точку перегиба «S»-образного профиля точкой отрыва потока, в окрестности которой и требуется воздействие на пограничный случай струи управляющего потока.

С учетом принятого допущения, соотношение, связывающее коэффициенты давления и расхода управляющего потока, обеспечивающее смещение точки отрыва пограничного слоя в заднюю критическую точку профиля, запишем в виде

$$\psi_y = \frac{2.35J}{\bar{h}_y \bar{l}_3 (1 - \bar{h}_y \frac{v_3}{q_y})^2}, \quad (6)$$

откуда после преобразования получим

$$\psi_y = \frac{5.52J^2}{\bar{l}_3^2 (1 - \frac{1}{\kappa})^4}, \quad (7)$$

где  $J$  - импульс пограничного слоя, потребный для предотвращения отрыва, соответствующий потере импульса, получаемого по распределению давлений при потенциальном безотрывном обтекании профиля между его точкой перегиба и задней критической точкой;  $\bar{l}_3$  – относительная длина профиля от точки перегиба до задней критической точки;  $v_3$  – коэффициент средней скорости потенциального течения на участке  $\bar{l}_3$

профиля круговой решетки;  $\kappa = \frac{v_y}{v_3}$  – коэффициент избыточной скорости управляющего потока.

Таким образом, при заданной величине коэффициента избыточной скорости управляющего потока, достаточно рассчитать теоретическое распределение скоростей потенциального обтекания профиля за точкой его перегиба, для определения коэффициента давления

$\psi_y$  управляющего потока, обеспечивающего смещение точки отрыва пограничного слоя в заднюю критическую точку профиля вращающейся круговой решетки.

Следует заметить, что коэффициенты расхода  $q_y$  и давления  $\psi_y$  управляющего потока являются критериями гидродинамического подобия в вентиляторе со струйным управлением течением.

Таким образом, применение предложенных технических решений, имеющих патентную защиту и учитывающих специфику конструкции и условий эксплуатации шахтных центробежных вентиляторов, позволяет поднять на качественно новый уровень аэrodинамическую нагруженность и экономичность шахтных центробежных вентиляторов.

Последние десять лет характерны формированием четвертого поколения

шахтного центробежного вентиляторостроения – вентиляторы с S-образными классическими и аэрогазодинамическими лопатками рабочих колес.

В настоящее время на угольных шахтах России и СНГ в эксплуатации находятся более 280 газоотсасывающих вентиляторов ВЦГ-7м, ВЦГ-9, ВЦГ-15, выпускаемых Артемовским и Красногвардейским машзаводами. Они выполнены по аэродинамической схеме Ц120×18 с коэффициентом давления на 50% выше, чем вентиляторы с классическими назад загнутыми профильными лопатками рабочих колес. В стадии проектирования – вентиляторы серии ВВЦ по схеме 140×20 с пониженной на 25% удельной металлоемкостью и удельным энергопотреблением не более 1.23.

#### СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

1. Бабак Г.А., Щукина О.М. О технико-экономическом уровне шахтных вентиляторов главного проветривания. – В сб.: Вопросы горной механики. – М.: Госгортехиздат, 1963, №14, с. 3-23.
2. Бабак Г.А. Исследование и разработка высокоеconomичных шахтных вентиляторных установок главного проветривания: Автореф. Дис. докт.техн.наук. – Новочеркасск, 1971. – 52 с.
3. Дорфман А.Ш., Сайковский М.И. Приближенный метод расчета потерь в криволинейных диффузорах при отрывных течениях. – В сб.: Промышленная аэrodинамика. – М.: Машиностроение, 1966, вып. 28, с. 98-119.
4. Ковалевская В.И., Бабак Г.А., Пак В.В. Шахтные центробежные вентиляторы. – М.: Недра, 1976. – 320 с.
5. Ковалевская В.И., Пак В.В. Разработка высоконапорных шахтных центробежных вентиляторов главного про-ветривания. В сб.: Разработка месторождений полезных ископаемых. – Киев, 1986, с. 3-9.
6. Прандтль Л., Титенс О. Гидро и аэромеханика. – М.: ОНТИ НКTP СССР, 1935, т.2. – 283 с.
7. Соломахова Т.С., Чебышева К.В. Центробежные вентиляторы. – М.: Машинострое-ние, 1980. – 176 с.
8. Патент 2011892 (Россия), М.кл. F 04 D 29/28. Рабочее колесо центробежного вентилятора / В.Н.Макаров, Ю.М.Козлов. – Заявл. 13.08.90. – Опубл. в Б.И., 1994, №8. ГЛАБ

#### Коротко об авторах

Макаров В.Н., Волков С.А., Фомин В.И. – ГОУ ВПО «Уральский государственный горный университет», office@ursmu.ru