

## МЕХАНИКА АЭРОСЪЕМА ОСТАТОЧНОГО СЛОЯ ВОЛОКОН С ГАРНИТУРЫ ПРИЕМНОГО БАРАБАНА

В.В. ЗРЮКИН, В.В. КАПИТАНОВ, И.Ю. ЛАРИН, Я.М. КРАСИК

(Ивановская государственная текстильная академия)

Известно, что присутствие остаточного слоя на гарнитуре приемного барабана приводит к образованию пороков в прочесе. Например, в [1...3] приведены конструкции аэродинамических устройств, работа которых направлена на снижение загрузки приемного барабана остаточным слоем. С целью теоретического изучения работы этих устройств ниже рассматривается механика аэросъема комплекса волокон с зубьев гарнитуры вращающегося пильчатого барабана и приводятся уравнения движения комплекса волокон на рабочей грани зуба гарнитуры.

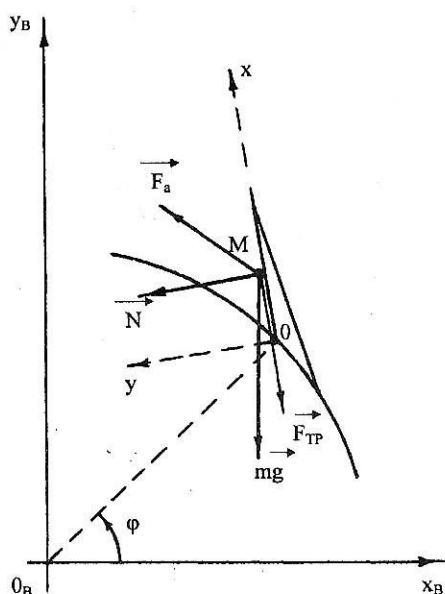


Рис. 1

Пусть комплекс волокон массой  $m$  располагается на зубе гарнитуры (рис. 1 – схема действия сил на комплекс волокон на зубе гарнитуры). Центр масс комплекса волокон находится в точке  $M$ . Положим, что точка  $M$  находится на рабочей грани зуба. Координату точки  $M$  обозначим через  $x$ . Пусть скорость комплекса вдоль рабочей грани зуба через  $\vec{v}$ , а его ускорение

вдоль этой же грани –  $\vec{a}$ .

Обозначим через  $\vec{v}_a$  скорость воздушного потока в точке  $M$ , а скорость центра масс комплекса в неподвижной системе координат через  $\vec{v}_{ком}$ .

Тогда движение комплекса волокон согласно второму закону Ньютона моделируется следующим векторным уравнением:

$$m\vec{a} = \vec{G} + \vec{F}_{тр} + \vec{N} + \vec{F}_a + \vec{F}_{пер} + \vec{F}_{кор},$$

где  $\vec{G}$  – сила тяжести;  $\vec{F}_{тр}$  – сила трения;  $\vec{N}$  – сила нормального давления;  $\vec{F}_{пер}$  – переносная сила инерции;  $\vec{F}_{кор}$  – кориолисова сила;  $\vec{F}_a$  – аэродинамическая сила.

Обозначим угол при вершине зуба гарнитуры –  $\beta$ ;  $g$  – ускорение свободного падения, а через  $\omega$  – угловую частоту вращения барабана. Далее будем обозначать величину скорости витания через  $\vec{v}_{вит}$ . Тогда аэродинамическая сила, действующая на комплекс, представляется по формуле

$$\vec{F}_a = mg|\vec{v}_a - \vec{v}_{ком}|(\vec{v}_a - \vec{v}_{ком})/v_{вит}^2.$$

Расчетная зависимость для величины модуля вектора аэродинамической силы в данном случае имеет вид:

$$F_a = mg|\vec{v}_a - \vec{v}_{ком}|^2/v_{вит}^2.$$

Рассмотрим подробнее выражение для модуля  $|\vec{v}_a - \vec{v}_{ком}|$ . Под знаком модуля находится вектор скорости воздушного потока относительно комплекса волокон. Будем считать, что абсолютную скорость комплекса при расчете модуля вектора  $\vec{F}_a$

можно приблизительно рассчитать по величине (и направлению), равной окружной скорости барабана  $v_{\text{ком}} \approx V_{\text{окр}}$ .

Далее будем полагать, что аэродинамические условия для съема волокон таковы, что внешний воздушный поток обтекает вращающийся барабан над окружностью, которую ограничивают кончики зубьев гарнитуры барабана. Причем обтекание проходит с постоянной скоростью воздушного потока, по значению кратной  $V_{\text{окр}}$ :

$$v_a = k_a V_{\text{окр}},$$

где  $k_a$  – коэффициент.

Следовательно,

$$|\vec{v}_a - \vec{v}_{\text{ком}}| \approx |k_a - 1| V_{\text{окр}},$$

а величина  $F_a$  может быть рассчитана по упрощенной формуле

$$F_a = mg(k_a - 1)^2 V_{\text{окр}}^2 / v_{\text{вит}}^2,$$

или

$$F_a = k_{\text{окр}} mg,$$

$$\text{где } k_{\text{окр}} = (k_a - 1)^2 V_{\text{окр}}^2 / v_{\text{вит}}^2.$$

Проекции аэродинамической силы  $\vec{F}_a$  на оси системы координат  $Oxy$  соответственно равны:

$$F_{a,x} = F_a \sin \delta, \quad F_{a,y} = F_a \cos \delta,$$

где  $\delta$  – параметр, учитывающий геометрическое положение центра масс комплекса относительно неподвижной системы координат  $O_B x_B y_B$ .

Очевидно, что

$$F_{\text{тр},x} = -\mu N,$$

где  $\mu$  – коэффициент трения.

Вектор переносной силы инерции направлен по радиусу  $O_B M$ :

$$\vec{F}_{\text{пер}} = m\omega^2 O_B M.$$

Следовательно, проекции силы инерции  $\vec{F}_{\text{пер}}$  на оси системы координат  $Oxy$  записываются следующим образом:

$$F_{\text{пер},x} = m\omega^2 r \cos \delta,$$

$$F_{\text{пер},y} = -m\omega^2 r \sin \delta.$$

Вектор кориолисовой силы равен:

$$\vec{F}_{\text{кор}} = 2m[\vec{v} \times \vec{\omega}]$$

и направлен перпендикулярно вектору  $\vec{v}$ , то есть параллельно оси  $Oy$ . Поскольку котиновый комплекс движется в положительном направлении оси  $Ox$ , то вектор  $\vec{F}_{\text{кор}}$  имеет следующие проекции на оси системы координат  $Oxy$ :

$$F_{\text{кор},x} = 0,$$

$$F_{\text{кор},y} = -2mv\omega.$$

Следовательно:

$$ma = -mg \sin(\beta + \varphi) -$$

$$-\mu N + F_a \sin \delta + m\omega^2 r \cos \delta,$$

$$0 = -mg \cos(\beta + \varphi) + N +$$

$$+ F_a \cos \delta - m\omega^2 r \sin \delta - 2mv\omega,$$

где  $\varphi$  – угловое положение основания зуба гарнитуры.

Величина силы реакции опоры:

$$N = mg \cos(\beta + \varphi) +$$

$$+ m\omega^2 r \sin \delta + 2mv\omega - F_a \cos \delta.$$

Подставим соотношение для  $N$  в уравнение движения по координате  $Ox$ :

$$\begin{aligned}
 ma &= -mg \sin(\beta + \varphi) - \mu [mg \cos(\beta + \varphi) + \\
 &+ m\omega^2 r \sin \delta + 2m\nu\omega - F_a \cos \delta] + \\
 &+ F_a \sin \delta + m\omega^2 r \cos \delta
 \end{aligned}$$

или

$$\begin{aligned}
 a &= -g[\sin(\beta + \varphi) + \mu \cos(\beta + \varphi)] - \\
 &- \omega^2 r [\mu \sin \delta - \cos \delta] - \\
 &- 2\mu\nu\omega + \frac{F_a}{m} [\mu \cos \delta + \sin \delta].
 \end{aligned}$$

Поскольку  $\frac{F_a}{m} = k_{\text{окр}}g$ ,

то

$$\begin{aligned}
 a &= -g[\sin(\beta + \varphi) + \mu \cos(\beta + \varphi)] - \\
 &- \omega^2 r [\mu \sin \delta - \cos \delta] - \\
 &- 2\mu\nu\omega + k_{\text{окр}}g[\mu \cos \delta + \sin \delta].
 \end{aligned}$$

## ВЫВОДЫ

Выведены уравнения движения комплекса волокон вдоль рабочей грани зуба гарнитуры при аэросъеме остаточного слоя с приемного барабана.

## ЛИТЕРАТУРА

1. Патент США, № 3574144.
2. Патент США, № 3553791.
3. Патент Франции, № 1255061.

Рекомендована кафедрой прядения. Поступила 03.02.06.

---