# 多种边界条件下自旋圆柱壳振动特性研究

董有恒1,李映辉2,李翔宇2,茅晓晨1

(1.河海大学力学与工程科学学院,江苏南京211100;2.西南交通大学力学与航空航天学院,四川成都611756)

摘要:自旋圆柱壳作为实际工程结构中的重要部件,其壳体端部边界条件复杂多样,对部件的振动特性有着重要影响。为研究多种边界条件下自旋圆柱壳的振动特性,基于Lagrange方程和Novozhilov壳体理论建立自旋圆柱壳的 结构动力学模型;根据圆柱壳边界条件的数学描述,采用Chebyshev多项式构建满足边界条件且与壳体结构参数无 关的位移场离散函数;通过求解与振动特性相关的特征方程得到静止圆柱壳的固有频率和模态,分析壳体转动惯性 对固有频率的影响,讨论壳体理论在不同壳体几何尺寸下的适用性;此外,发现了环向波数相关的模态函数,并将其 用于圆柱壳零阶环向模态固有频率的求解及多种边界条件下自旋圆柱壳行波固有频率的求解,讨论了自旋圆柱壳 行波固有频率随结构参数变化的情况。

关键词:自旋圆柱壳;多种边界条件;转动惯性;位移场离散
中图分类号:O321;TH113.1 文献标志码:A 文章编号:1004-4523(2024)10-1731-08
DOI:10.16385/j.cnki.issn.1004-4523.2024.10.011

### 引 言

凭借其中心对称特性和较高的比刚度,圆柱壳 结构作为重要零部件在机械领域和航空航天领域得 到了广泛应用。高速离心机的内胆和外壳、风电机 组联轴器的合金钢中间管、航空发动机的叶片轮毂 等零部件均可简化为自旋圆柱壳力学模型。不同于 静止圆柱壳的驻波特性,由自旋运动引起的科氏效 应会导致自旋圆柱壳结构出现行波振动<sup>[12]</sup>。同时, 实际工程中的圆柱壳结构边界条件种类较多,常见 的简支边界条件难以满足振动特性求解精度的要 求。因此,针对自旋圆柱壳结构,发展除简支边界条 件外的其他多种边界条件描述方法,并准确分析自 旋圆柱壳的行波振动特性,能够为实际工程结构中 多种边界自旋圆柱壳的动力学分析提供研究基础。

由于单个三角函数能准确描述简支边界条件下 圆柱壳关于轴向坐标的模态构型,现有研究中关于 圆柱壳振动特性的研究大多在两端简支边界条件下 开展<sup>[39]</sup>。徐港辉等<sup>[3]</sup>通过正、余弦模态函数研究了 两端简支圆柱壳动力学响应中的模态参与问题。 Bich等<sup>[4]</sup>研究了简支边界功能梯度材料圆柱壳在外 加载荷作用下的非线性振动,首先将壳体位移分量 在轴向和环向离散为单模态下的三角函数形式,然 后在非线性运动控制方程的基础上忽略壳体面内惯 性项,得到关于壳体径向位移的非线性微分方程,最 后得到了圆柱壳的频响函数和非线性动力学响应的 数值解。Wang<sup>[5]</sup>运用Donnell非线性壳体理论建立 了复合材料自旋圆柱壳关于径向位移的非线性运动 控制方程,将壳体径向位移用三角函数表示,运用谐 波平衡法研究了简支边界条件下圆柱壳的强迫振 动,研究发现较高的自旋速度会导致复杂的频响曲 线并产生新的稳态。基于一阶剪切变形壳体理论, Sofiyev等<sup>[6]</sup>研究了弹性地基上功能梯度材料圆柱壳 的非线性振动,考虑壳体端部简支边界,假设壳体单 模态振动,将壳体位移场离散为三角函数形式,通过 数值算例讨论了系统参数对圆柱壳频响曲线的影响 规律。

为研究多种边界条件下圆柱壳的振动特性,学 者们用三角函数和双曲函数组合形式的梁模态函数 来描述圆柱壳关于轴向坐标的振型<sup>[10-12]</sup>。孙述鹏 等<sup>[10]</sup>采用固支边界梁的模态函数描述圆柱壳模态函 数在轴向的构型,分别研究了横向简谐力和恒力作 用下两端固支自旋圆柱壳的行波振动响应。此外, Jin等<sup>[13]</sup>和Lin等<sup>[14]</sup>通过在圆柱壳端部添加虚拟弹簧 来模拟弹性边界,其中不同的壳体边界条件由不同 形式的弹簧刚度系数组合决定,此特定的刚度系数 组合随壳体几何尺寸和材料性质而发生变化。石先 杰等<sup>[15]</sup>采用边界虚拟弹簧模拟功能梯度圆柱壳的任 意经典边界,研究了壳体自由振动和瞬态振动特性。

基金项目:国家自然科学基金资助项目(12102175);中央高校基本科研业务费专项资金资助项目(B240201128)。

**收稿日期:** 2024-04-17; 修订日期: 2024-07-15

庞福振等<sup>[16]</sup>研究了边界虚拟弹簧约束下半球壳的受迫振动响应。

为建立多种边界条件下与圆柱壳结构参数无关的壳体模态函数,Kurylov等<sup>[17]</sup>将圆柱壳位移场离散 为正交多项式或三角函数的多项求和形式,在此基础上对比分析了简支和固支边界圆柱壳的固有频 率。Dong等<sup>[18]</sup>使用 Chebyshev 多项式分别给出了 满足圆柱壳 8 种边界条件的位移场离散函数,得到 了较高精度的壳体固有频率。

综上所述,学者们对多种边界条件下圆柱壳的 振动特性分析已开展广泛研究,本文将进一步研究 多种边界条件下自旋圆柱壳的行波振动特性。给出 含有自旋运动的壳体结构模态分析流程,同时分析 壳体转动惯性对固有频率求解精度的影响,并通过 数值算例对比不同壳体理论的适用范围,研究不同 边界条件对行波振动特性的影响。

### 1 自旋圆柱壳动力学模型

自旋圆柱壳力学模型及其横截面微元如图1所 示,其中红色虚线圆所在的环面为圆柱壳中面,圆柱 壳以自旋速度 $\Omega(r/min)$ 绕其中心轴线作自旋运动。 圆柱壳长度、壁厚、中面半径分别为L,h,r;圆柱壳材料的杨氏模量、泊松比、密度分别为 $E,v,\rho$ 。为建 立自旋圆柱壳动力学模型,并使用 Chebyshev 多项 式表示位移场离散函数,需将圆柱壳轴向坐标转移 到多项式的定义区间[-1,1]。将惯性坐标系( $\hat{\eta}, \hat{\theta}, \hat{z}$ )的 $\hat{\eta}$ 轴置于圆柱壳中心轴线,柱坐标系( $\eta, \theta, z$ )固结于壳体中面,其中, $\eta \in [-1, 1], \theta \in [0, 2\pi], z \in [-0.5h, 0.5h]$ 。在固结于中面的柱坐标系下, 圆柱壳中面任意点沿 $\eta, \theta, z$ 三个方向的位移分别 为 $u_0, v_0, w_0$ 。

 $u_0, v_0, w_{0,0}$  $z; w_0$  $\hat{z}$  $\hat{\eta}$  $\hat{\eta}$ 



图1 自旋圆柱壳力学模型及其横截面微元

多种边界条件圆柱壳

Fig. 1 Mechanical model of the spinning cylindrical shell and its cross section infinitesimal

考虑圆柱壳横截面转动,则圆柱壳任意点沿η, θ,z三个方向的位移 u<sub>1</sub>,u<sub>2</sub>,u<sub>3</sub>可表示为关于圆柱壳 中面位移场的函数:

$$\begin{cases} u_{1}(\eta, \theta, z, t) = u_{0} - 2zL^{-1}w_{0,\eta}, \\ u_{2}(\eta, \theta, z, t) = (1 + zr^{-1})v_{0} - zr^{-1}w_{0,\theta}, \\ u_{3}(\eta, \theta, z, t) = w_{0} \end{cases}$$
(1)

式中 变量下标中的","表示对下标","后面变量的 微分。

本文使用薄壁壳体理论中较为精确的Novozhilov壳体理论<sup>[19]</sup>,其应变场表示为:

$$\begin{cases} \boldsymbol{\varepsilon}_{\eta\eta} \\ \boldsymbol{\varepsilon}_{\theta\theta} \\ \boldsymbol{\gamma}_{\eta\theta} \end{cases} = \begin{cases} \boldsymbol{\varepsilon}_{\eta\eta}^{0} \\ \boldsymbol{\varepsilon}_{\theta\theta}^{0} \\ \boldsymbol{\gamma}_{\eta\theta}^{0} \end{cases} + z \begin{cases} \boldsymbol{\kappa}_{\eta\eta} \\ \boldsymbol{\kappa}_{\theta\theta} \\ \boldsymbol{\chi}_{\eta\theta} \end{cases}$$
(2)

其中, 壳体中面应变  $\varepsilon_{\eta\eta}^{\circ}, \varepsilon_{\theta\theta}^{\circ}, \gamma_{\eta\theta}^{\circ}$ 和曲率变化分量  $\kappa_{\theta\theta}, \chi_{\eta\theta}, \kappa_{\eta\eta}$ 分别表示为:

$$\begin{cases} \varepsilon_{\eta\eta}^{0} = 2L^{-1}u_{0,\eta}, \varepsilon_{\theta\theta}^{0} = r^{-1}(v_{0,\theta} + w_{0}), \\ \gamma_{\eta\theta}^{0} = r^{-1}u_{0,\theta} + 2L^{-1}v_{0,\eta}, \kappa_{\eta\eta} = -4L^{-2}w_{0,\eta\eta}, \\ \kappa_{\theta\theta} = -r^{-2}(w_{0} + w_{0,\theta\theta}), \\ \chi_{\eta\theta} = -4L^{-1}r^{-1}w_{0,\eta\theta} + 2L^{-1}r^{-1}v_{0,\eta} - r^{-2}u_{0,\theta} \end{cases}$$
(3)  
Blt  $= c_{0,\eta} + c_{0,\eta\theta} + c_{0,\eta$ 

圆柱壳应力-应变关系则表示为:

$$\begin{cases} \sigma_{\eta\eta} \\ \sigma_{\theta\theta} \\ \tau_{\eta\theta} \end{cases} = \begin{bmatrix} Q_{11} & Q_{12} & 0 \\ Q_{21} & Q_{22} & 0 \\ 0 & 0 & Q_{44} \end{bmatrix} \begin{cases} \varepsilon_{\eta\eta} \\ \varepsilon_{\theta\theta} \\ \gamma_{\eta\theta} \end{cases}$$
(4)

式中  $Q_{ij}(i, j=1, 2, 4)$ 为与杨氏模量和泊松比有 关的弹性常数<sup>[2]</sup>。

为方便对圆柱壳边界条件进行描述,接着给出圆柱壳横截面处轴力N<sub>ii</sub>和弯矩M<sub>ii</sub>的定义式:

$$\begin{bmatrix} N_{ij} & M_{ij} \end{bmatrix} = \int_{-0.5h}^{0.5h} \sigma_{ij}(r+z) \begin{bmatrix} 1 & z \end{bmatrix} \mathrm{d}z; \quad i, j = \eta, \theta$$
(5)

根据图1所示的壳体横截面微元,圆柱壳应变能U<sub>e</sub>可表示为:

$$U_{\varepsilon} = \frac{Lr}{4} \int_{-0.5h}^{0.5h} \int_{0}^{2\pi} \int_{-1}^{1} \left( \sigma_{\eta\eta} \varepsilon_{\eta\eta} + \sigma_{\theta\theta} \varepsilon_{\theta\theta} + \tau_{\eta\theta} \chi_{\eta\theta} \right) (1 + r^{-1}z) \, \mathrm{d}\eta \mathrm{d}\theta \mathrm{d}z$$
(6)

同时,自旋圆柱壳的动能*K*包含结构的振动动能和自旋运动引起的动能,具体表示为:

$$K = \frac{Lr\rho}{4} \int_{-0.5h}^{0.5h} \int_{0}^{2\pi} \int_{-1}^{1} \left[ \dot{u}_{1}^{2} + \dot{u}_{2}^{2} + \dot{u}_{3}^{2} + 2\Omega \left( u_{2}\dot{u}_{3} - u_{3}\dot{u}_{2} \right) + \Omega^{2} \left( u_{2}^{2} + u_{3}^{2} \right) \right] (1 + r^{-1}z) \,\mathrm{d}\eta \mathrm{d}\theta \mathrm{d}z \tag{7}$$

式中 变量上方加'·'表示对时间变量 t的微分。 由离心惯性力产生的环向拉伸应变能 U<sub>h</sub>为:

$$U_{\rm h} = \frac{Lr\rho}{4} \Omega^2 \int_{-0.5h}^{0.5h} \int_{0}^{2\pi} \int_{-1}^{1} \left[ u_{1,\theta}^2 + \left( u_{2,\theta} + u_3 \right)^2 + \left( u_2 - u_{3,\theta} \right)^2 \right] (1 + r^{-1}z) \mathrm{d}\eta \mathrm{d}\theta \mathrm{d}z$$
(8)

结合式(1)和(5),可给出圆柱壳在端部可移动

简支(Sm)、端部不可移动简支(Si)、滑移(Sd)、固支 (C)、自由(F)等多种边界条件下,关于壳体边界处 ( $\eta$ =-1或1)的位移场、轴力和弯矩的数学描述: Sm:  $v_0 = 0, w_0 = 0, N_m = 0, M_m = 0;$ Si:  $u_0 = 0, v_0 = 0, w_0 = 0, N_m \neq 0, M_m = 0;$ Sd:  $v_0 = 0, w_0 = 0, w_{0,\eta} = 0, N_m = 0, M_m \neq 0;$ C:  $u_0 = 0, v_0 = 0, w_0 = 0, w_{0,\eta} = 0, N_m \neq 0;$ F:  $N_m = 0, M_m = 0$  (9)

### 2 振动特性

为了研究多种边界条件下自旋圆柱壳的行波振动特性,需要对位移场进行离散,再通过求解特征值问题来得到壳体结构固有频率。

由于圆柱壳位移场关于环向坐标θ的模态构型 呈花瓣状,且相互正交,故可通过单一的正、余弦函 数准确描述。而圆柱壳位移场关于轴向坐标η的离 散函数与壳体边界条件有关,文献[18]给出的数值 结果证明,若使用梁模态函数(三角函数和双曲函数 的组合形式)近似描述多种边界条件下壳位移场关 于轴向坐标的离散函数,得到的固有频率存在较大 误差。

基于此,本文选取 Chebyshev 多项式描述圆柱 壳位移场关于轴向坐标的离散函数。当存在自旋运 动时,多项式描述的陀螺矩阵具有奇异性和稀疏性, 无法直接求解相对应的特征值问题。因此,首先通 过对静止圆柱壳的模态分析,得到多种边界条件下 各阶模态的离散函数描述形式,在此基础上求解多 种边界条件下自旋圆柱壳的行波振动特性,具体流 程图如图2所示。



图 2 多种边界条件下自旋圆柱壳的行波振动特性分析流程图

Fig. 2 Analysis flow chart of the travelling wave characteristics of the spinning cylindrical shell under various boundary conditions

首先给出多种边界条件下圆柱壳单模态振动的 壳体中面位移场离散形式:

$$\begin{cases} u_{0}(\eta, \theta, t) = U(\eta, \theta) f(t) \\ v_{0}(\eta, \theta, t) = V(\eta, \theta) f(t) \\ w_{0}(\eta, \theta, t) = W(\eta, \theta) f(t) \end{cases}$$
(10)

式中  $U(\eta, \theta), V(\eta, \theta)$ 和  $W(\eta, \theta)$ 表示位移场关于 轴向和环向坐标的离散函数; f(t)为与时间有关的 简谐函数。

考虑第一类 Chebyshev 多项式,其前 *j* 阶多项式 依次表示为:  $T_0(\eta) = 1$ ,  $T_1(\eta) = \eta$ ,  $T_j(\eta) = 2\eta T_{j-1}(\eta) - T_{j-2}(\eta)$ 。式(10)中的离散函数可表示 为 $T_j(\eta)$ 的线性组合形式:

$$\begin{cases} U(\eta, \theta) = \cos(n\theta) \sum_{j=0}^{M^{*}} \bar{r}_{j,n} T_{j}(\eta) \\ V(\eta, \theta) = \sin(n\theta) \sum_{j=0}^{M^{*}} \bar{s}_{j,n} T_{j}(\eta) \\ W(\eta, \theta) = \cos(n\theta) \sum_{j=0}^{M^{*}} \bar{a}_{j,n} T_{j}(\eta) \end{cases}$$
(11)

式中 n表示圆柱壳各阶模态的环向波数; $M^*$ 表示 Chebyshev 多项式的项数; $\bar{r}_{j,n}, \bar{s}_{j,n}, \bar{a}_{j,n}$ 表示 Chebyshev 多项式的系数。

将式(10)和(11)代入式(9),通过运算即可得到 满足圆柱壳不同边界条件的Chebyshev多项式组合 形式。此时,满足边界条件的圆柱壳离散函数为:

$$\begin{cases} U(\eta, \theta) = \cos(n\theta) \sum_{j=1}^{M} r_{j,n} \operatorname{fun} [T(\eta)]_{j} \\ V(\eta, \theta) = \sin(n\theta) \sum_{j=1}^{M} s_{j,n} \operatorname{fun} [T(\eta)]_{j} \quad (12) \\ W(\eta, \theta) = \cos(n\theta) \sum_{j=1}^{M} a_{j,n} \operatorname{fun} [T(\eta)]_{j} \end{cases}$$

式中 fun[ $T(\eta)$ ],表示满足边界条件的第j个关于 Chebyshev 多项式的线性组合函数;M表示  $U(\eta, \theta), V(\eta, \theta)$ 和 $W(\eta, \theta)$ 关于轴向坐标的离散函 数的求和项数; $r_{j,n}, s_{j,n}, a_{j,n}$ 表示 Chebyshev 多项式的 修正系数。

本文使用如下Lagrange方程求解圆柱壳固有 振动特性:

$$\frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}t} \left( \frac{\partial K}{\partial \dot{q}} \right) + \frac{\partial (U_{\epsilon} + U_{\mathrm{h}} - K)}{\partial q} = 0 \qquad (13)$$

式中 q为向量 $q \cdot f(t) = \{r_{1,n}, \cdots, r_{j,n}, s_{1,n}, \cdots, s_{j,n}, a_{1,n}, \cdots, a_{j,n}\} \cdot f(t)$ 中的元素。

将式(10)和(12)代入能量表达式(6)~(8),再 结合式(13),并假设圆柱壳的简谐振动 $f(t) = e^{i\omega t}$ ,其 中 $\omega$ 表示圆柱壳的固有频率。当自旋速度 $\Omega = 0$ 时, 可得到静止圆柱壳的关于固有频率 $\omega$ 和固有振型的 特征方程:

$$\left(-\omega^2 M + K\right)q = 0 \tag{14}$$

式中 *M*,*K*分别表示静止圆柱壳的质量矩阵和刚度矩阵。

当自旋速度 Ω ≠0 时,自旋圆柱壳出现行波振动,固有频率分为前行波频率和后行波频率。对于

环向波数为n的行波模态,此时圆柱壳关于轴向坐标和环向坐标的离散函数为:

$$\begin{cases} U(\eta, \theta) = U_{mn}^{*}(\eta) [r_{1}(t) \cos(n\theta) + r_{2}(t) \sin(n\theta)] \\ V(\eta, \theta) = V_{mn}^{*}(\eta) [s_{1}(t) \sin(n\theta) + s_{2}(t) \cos(n\theta)] \\ W(\eta, \theta) = W_{mn}^{*}(\eta) [a_{1}(t) \cos(n\theta) + a_{2}(t) \sin(n\theta)] \end{cases}$$
(15)

式中  $U_{mn}^{*}(\eta), V_{mn}^{*}(\eta)$ 和  $W_{mn}^{*}(\eta)$ 为满足壳体边界 条件的模态函数,与对应的静止圆柱壳模态函数一 致,由式(12)和(14)得到,如图2流程图所示。此 时,q为向量  $q = \{r_1(t), r_2(t), s_1(t), s_2(t), a_1(t), a_2(t)\}$ 中的广义变量,根据Lagrange方程得到:

 $M\ddot{q} + G\dot{q} + Kq = 0 \tag{16}$ 

式中 *M*,*G*和*K*分别表示自旋圆柱壳的质量矩阵、 陀螺矩阵和刚度矩阵。值得注意的是,由自旋运动 引起的科式效应和离心效应,分别在矩阵*G*和*K*中 体现。

假设简谐振动形式 q=φe<sup>λ</sup>,其中λ和φ分别为 待定标量和向量,将此式代入式(16),即可得到二次 特征值问题。为方便求解行波固有频率,使用状态 空间描述,令 $\alpha(t) = \begin{bmatrix} q & \dot{q} \end{bmatrix}^{\mathrm{T}}$ ,广义坐标q在状态空间中的运动变为 $\alpha(t) = \psi e^{\lambda t}$ ,得到关于自旋圆柱壳行波固有频率的特征值方程:

$$\det\left(\lambda \begin{bmatrix} G & M \\ M & 0 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} K & 0 \\ 0 & -M \end{bmatrix}\right) = 0 \qquad (17)$$

式(17)与(16)具有相同的特征值。求解式(17) 可得到6个频率值,其中最小的两个频率对应该边 界条件下自旋圆柱壳的前行波频率和后行波频率。

#### 2.1 数值验证与壳体转动惯性的影响

为验证本文中基于 Chebyshev 多项式的模态离 散函数的有效性,及多种边界条件下圆柱壳振动特 性的理论推导与数值模拟的正确性,首先将本文中 基于 Novozhilov壳体理论的圆柱壳固有频率与有限 元结果、文献[2]中基于 Amabili-Reddy 三阶剪切变 形壳体的理论结果进行对比,如表1所示。通过数 值解对比发现,当式(12)中多项式项数*M*=20时, 固有频率值收敛,故在本文数值解求解过程中*M*均 取为20。

表1 多种边界条件下圆柱壳的固有频率对比(单位:Hz)(*m*=1,*E*=70 GPa,*v*=0.3,*ρ*=2720 kg/m<sup>3</sup>,*r*=0.1 m,*L*=0.2 m,*h=r*/50, Ω=0)

Tab. 1 Comparison of natural frequencies of the cylindrical shell under various boundary conditions (Unit: Hz) (m=1, E= 70 GPa, v=0.3, ρ=2720 kg/m<sup>3</sup>, r=0.1 m, L=0.2 m, h=r/50, Ω=0)

	边界条件	n = 0	n = 1	n = 2	n = 3	n = 4	n = 5
	Sm-Sm	7857.26	4848.81	2778.58	1706.98	1325.65	1445.09
<b>士阳二</b> (1)田(1)世日英二)	Sd-Sd	7863.24	4861.68	2807.83	1759.28	1394.34	1508.38
有限兀结果(8 卫点甲兀)	Si-Si	7865.34	4937.09	3184.35	2230.49	1772.67	1725.57
	C-C	7865.76	4955.06	3221.29	2278.94	1822.98	1768.49
	Sm-Sm	7857.25	4848.77	2778.71	1707.58	1326.86	1446.60
Amabili-Reddy三阶	Sd-Sd	7862.13	4861.60	2808.45	1759.96	1394.59	1508.22
剪切变形壳体理论结果[2]	Si-Si	7872.03	4937.17	3184.83	2231.43	1774.01	1727.04
	C-C	7872.78	4954.21	3219.95	2277.40	1821.56	1767.41
	Sm-Sm	7856.76	4848.68	2778.78	1707.87	1327.67	1448.52
Naughilou吉休珊込结用	Sd-Sd	7862.99	4861.44	2808.04	1760.36	1396.56	1511.86
NOVOZIIIIOV 元件理比结米	Si-Si	7865.50	4936.93	3184.43	2231.00	1773.95	1728.15
	C-C	7866.53	4954.97	3221.82	2280.05	1824.74	1771.31

注:m表示圆柱壳各阶模态(m,n)的轴向半波数。

值得注意的是,在C-C和Si-Si边界条件下,表1 中针对圆柱壳零阶环向模态(n=0)的固有频率计算, 在C-C和Si-Si边界条件下,使用式(12)和(14)无法直 接得到其固有频率。此时,采用(1,1)模态下求得的离 散函数作为(1,0)模态频率计算的离散函数,可得到较 高精度的固有频率。由表1可知,本文解与有限元解、 文献[18]的解有较好的对照,验证了Chebyshev多项 式在模拟圆柱壳多种边界条件时的有效性。

现有文献在关于圆柱壳振动特性和非线性振动

响应的分析中,为了便于计算分析,一般忽略壳体转 动惯性<sup>[4,6,10+1,17]</sup>,在式(7)中仅考虑中面位移场相关 的动能。基于 Novozhilov壳体理论和 Donnell壳体 理论,表2分别给出了考虑壳体转动惯性和忽略壳 体转动惯性情况下圆柱壳的固有频率,同时对比了 圆柱壳在不同半径-厚度比(*r/h*)情况下,上述两种 壳体理论的适用性。为了更直观地进行分析,将 表2中基于上述两种壳体理论的固有频率计算结果 与有限元结果对比的相对误差展示在图3中。 表 2 不同半径-厚度比情况下 Sm-Sm 边界圆柱壳的固有频率对比:壳体转动惯性的影响(单位:Hz)(*m*=1,*E*=70 GPa,*v*= 0.3,ρ=2720 kg/m<sup>3</sup>,*r*=0.1 m,*L*=0.2 m,Ω=0)

Tab. 2 Comparison of natural frequencies of the Sm-Sm boundary cylindrical shell under different radius-to-thickness ratios: influence of the rotation inertia of the shell (Unit: Hz) (m=1, E=70 GPa, v=0.3, ρ=2720 kg/m<sup>3</sup>, r=0.1 m, L=0, 2 m, Ω=0)

r/h		<b>士四三</b> 仕田	Amabili-Reddy	考虑壳体转	专动惯性	忽略壳体转动惯性		
	п	有限几结果 (8节点单元)	三阶剪切变形 壳体理论结果	Novozhilov 壳体理论结果	Donnell壳体 理论结果	Novozhilov 壳体理论结果	Donnell壳体 理论结果	
	2	2778.58	2778.71	2778.78	2783.07	2778.91	2783.21	
	3	1706.98	1707.58	1707.87	1722.52	1708.07	1722.73	
50	4	1325.65	1326.86	1327.67	1359.46	1327.97	1359.77	
	5	1445.09	1446.60	1448.52	1492.55	1449.07	1493.11	
	6	1866.46	1867.96	1871.82	1919.99	1872.87	1921.06	
	7	2457.72	2459.12	2466.12	2515.31	2468.03	2517.26	
	4	1062.97	1063.04	1063.06	1065.57	1063.08	1065.59	
	5	776.79	776.90	776.95	782.14	776.96	782.16	
200	6	680.48	680.62	680.70	689.04	680.72	689.07	
200	7	719.56	719.72	719.85	730.42	719.88	730.46	
	8	846.48	846.63	846.83	858.46	846.89	858.52	
	9	1027.98	1028.12	1028.43	1040.47	1028.51	1040.56	



图 3 表 2 中基于 Novozhilov 壳体理论和 Donnell 壳体理论 的固有频率计算结果与有限元结果的相对误差

Fig. 3 The relative errors between the natural frequencies calculated results based on Novozhilov shell theory and Donnell shell theory and the finite element results coming from Tab. 2

从表2和图3中可以看出,针对两种不同的壳体 理论,忽略壳体转动惯性造成的固有频率计算误差 较小,这是因为壳体厚度与壳体长度相比较小,且转 动惯性是比壳体中面惯性更高阶的量,故在较大半 径-厚度比情况下,忽略壳体转动惯性的假设是合理 的。此外,对比Novozhilov壳体理论和Donnell壳体 理论的适用性,Novozhilov壳体理论比Donnell壳体 理论具有更高的固有频率计算精度。在薄壁壳情况 下(r/h≥200),与有限元结果对比发现,基于Donnell壳体理论的计算结果最大误差不超过1.6%。 在中厚壳情况下(50 < r/h < 200),基于Novozhilov 壳体理论的计算结果仍具有较高的精度,与Amabili-Reddy 三阶剪切变形壳体理论的结果相差较小,而 基于Donnell壳体理论的计算结果存在较大误差。 故Novozhilov壳体理论在中厚壳描述中也是一个较 好的选择。

#### 2.2 环向波数相关的模态函数

依据图2所示的流程求解特征方程式(14),可 得到圆柱壳在不同边界条件下的固有频率和对应的 模态构型。图4给出了C-C边界条件下,圆柱壳的 (1,2)、(1,3)、(1,4)、(1,5)、(1,6)、(1,7)模态构型 沿轴向的变化情况。

在相同轴向半波数条件下,分别对比图4中 U<sup>\*</sup><sub>1,n</sub>,V<sup>\*</sup><sub>1,n</sub>和W<sup>\*</sup><sub>1,n</sub>在不同环向波数情况下随圆柱壳 轴向坐标η的变化,发现圆柱壳模态构型在不同环 向波数中存在明显差异,称此现象为环向波数相关 的模态函数。

为进一步验证圆柱壳环向波数相关的模态函数,表3分别给出了采用(1,2)、(1,3)、(1,4)、(1,5) 模态下已知的关于轴向坐标的离散函数作为模态构



图4 C-C边界条件下圆柱壳的环向波数相关模态构型

- Fig. 4 Circumferential wave-number dependent mode configurations of the cylindrical shell under the C-C boundary condition
- 表 3 使用环向波数相关的模态函数求解的固有频率(m=1, E=68.4 GPa, v=0.3, ρ=2740 kg/m<sup>3</sup>, r=0.1224 m, h= 2.196 mm, L=0.264 m, Ω=0)
- Tab. 3 Natural frequencies solved by using the circumferential wave-number dependent mode functions (m=1, E=68.4 GPa, v=0.3, ρ=2740 kg/m<sup>3</sup>, r=0.1224 m, h=2.196 mm, L=0.264 m, Ω=0)

计算(1,5)模态下固有频率时, 式(15)中使用的离散函数	固有频率/ Hz	相对误差/ %
(1,5)模态下的离散函数	1264.01	0.00
(1,4)模态下的离散函数	1266.52	0.20
(1,3)模态下的离散函数	1277.13	1.04
(1,2)模态下的离散函数	1296.09	2.54

型时,求解得到的固有频率。由表3的计算结果及 其与准确值间的相对误差可知,通过自身模态去求 解固有频率可以得到准确值,当用于求解固有频率 的模态函数所对应的环向波数与待求模态波数相差 较大时,会造成固有频率求解误差较大。

值得注意的是,与圆柱壳的环向波数相关的模态函数在除简支-简支边界外的其他边界条件中均存在,此现象将在多种边界条件下,圆柱壳零阶环向模态的固有频率求解、自旋圆柱壳行波振动特性求解、圆柱壳的多模态耦合振动分析中有重要应用。

图 5 对比了 C-C, Sm-Sm 边界条件下, 圆柱壳固 有频率随环向波数的变化。从图 5 中可以看出, 不 同于梁、板结构, 圆柱壳的最低固有频率一般不在最 小模态波数处取得。相同模态波数情况下, 固支边 界的固有频率远高于端部可移动简支边界的固有 频率。



图5 不同边界条件下圆柱壳的固有频率

Fig. 5 Natural frequencies of cylindrical shell under different boundary conditions

#### 2.3 自旋圆柱壳行波固有频率

依据图2所示的流程,考虑Sm-Sm,Sd-Sd边界条件,表4给出了自旋圆柱壳行波振动的固有频率, 并与现有文献[2]的结果进行了对比。从表4中可 以看出,本文采用Chebyshev多项式模拟圆柱壳多

表4 不同边界条件下自旋圆柱壳的行波固有频率对比(单位:H	Hz)
-------------------------------	-----

Tab. 4 Comparison of travelling wave natural frequencies of the spinning cylindrical shell under various boundary conditions (Unit: Hz)

		Sm-Sm 边界			Sd-Sd 边界				
n	行波	<i>Ω</i> =1000 r/min		Ω=2000 r/min		<i>Ω</i> =1000 r/min		<i>Ω</i> =2000 r/min	
		文献[2]	本文解	文献[2]	本文解	文献[2]	本文解	文献[2]	本文解
4	前行波	931.07	931.52	928.64	929.07	973.37	974.37	970.70	971.69
	后行波	946.94	947.39	960.37	960.81	989.22	990.23	1002.41	1003.42
5	前行波	1023.55	1024.63	1025.63	1026.69	1061.63	1063.63	1063.40	1065.38
	后行波	1036.53	1037.61	1051.58	1052.65	1074.59	1076.60	1089.34	1091.33
6	前行波	1332.44	1334.63	1336.96	1339.13	1361.30	1364.41	1365.61	1368.70
	后行波	1343.36	1345.56	1358.80	1360.99	1372.21	1375.34	1387.45	1390.55
7	前行波	1762.08	1766.08	1767.99	1771.95	1783.70	1788.52	1789.48	1794.26
	后行波	1771.49	1775.50	1786.80	1790.79	1793.10	1797.94	1808.29	1813.10
8	前行波	2277.84	2284.58	2284.66	2291.36	2294.64	2302.11	2301.38	2308.81
	后行波	2286.10	2292.85	2301.17	2307.90	2302.89	2310.38	2317.89	2325.35

注:圆柱壳材料与几何参数同表3。

种边界条件下的位移场离散函数,并使用环向波数 相关的模态函数求解多种边界条件下的自旋圆柱壳 行波振动特性是可行的,具有较高的精度。图6则 给出了Sm-Sm,C-C边界条件下,自旋圆柱壳(1,5) 行波模态的固有频率随自旋速度的变化。



图 0 不问边乔亲什下日旋圆任元11 波频率随日旋速度的 变化((m,n)=(1,5))

Fig. 6 Variation of travelling wave frequencies of the cylindrical shell with spinning speed under various boundary conditions ((m,n)=(1,5))

### 3 结 论

本文基于Novozhilov壳体理论建立了圆柱壳动 力学模型,运用Chebyshev多项式组合形式的位移 场离散函数研究了多种边界条件下自旋圆柱壳的行 波振动特性。主要结论如下:

(1)Novozhilov壳体理论可用于中厚壳的理论 分析,在圆柱壳振动特性分析中能达到与高阶剪切 变形壳体理论相近的准确度,且具有较简便的形式 (包括非线性项),在圆柱壳多模态耦合振动分析中, Novozhilov壳体理论是一个较好的选择。

(2)在较大半径-厚度比情况下,壳体转动惯性 可忽略不计,以简化振动特性求解过程。圆柱壳的 环向波数相关的模态函数在除简支-简支边界外的 其他边界条件中均存在。

(3)在多种边界条件下,由 Chebyshev 多项式构成的模态离散函数可以精确满足圆柱壳的多种边界条件。环向波数相关的模态函数在圆柱壳零阶环向模态的固有频率求解、自旋圆柱壳行波振动特性求解、圆柱壳的多模态耦合振动分析具有重要作用。

在后续的研究中,进一步将环向波数相关的模态函数应用于自旋圆柱壳的非线性多模态耦合振动,研究多种边界条件下自旋圆柱壳的非线性动力 学响应。

#### 参考文献:

- [1] 曹航,朱梓根.转动壳体行波振动的有限元分析方法
  [J].航空动力学报,2002,17(2):222-225.
  GAO Hang, ZHU Zigen. Travelling-wave vibration of rotating shells by finite element method [J]. Journal of Aerospace Power, 2002, 17(2):222-225.
- [2] Dong Y H, Liu H, Hu H Y, et al. Semi-analytical and experimental studies on travelling wave vibrations of a moderately thick cylindrical shell subject to a spinning motion[J]. Journal of Sound and Vibration, 2022, 535: 117095.
- [3] 徐港辉,祝长生.圆柱壳体动力响应中的模态参与问题研究[J].振动工程学报,2024,37(1):83-94.
  XU Ganghui, ZHU Changsheng. Study on modal participation in dynamic responses of cylindrical shells[J].
  Journal of Vibration Engineering, 2024, 37(1):83-94.
- [4] Bich D H, Nguyen N X. Nonlinear vibration of functionally graded circular cylindrical shells based on improved Donnell equations [J]. Journal of Sound and Vibration, 2012, 331(25): 5488-5501.
- [5] Wang Y Q. Nonlinear vibration of a rotating laminated composite circular cylindrical shell: traveling wave vibration [J]. Nonlinear Dynamics, 2014, 77(4): 1693-1707.
- [6] Sofiyev A H, Hui D, Haciyev V C, et al. The nonlinear vibration of orthotropic functionally graded cylindrical shells surrounded by an elastic foundation within first order shear deformation theory[J]. Composites Part B: Engineering, 2017, 116: 170-185.
- [7] Amabili M, Reddy J N. The nonlinear, third-order thickness and shear deformation theory for statics and dynamics of laminated composite shells[J]. Composite Structures, 2020, 244: 112265.
- [8] Yadav A, Amabili M, Panda S K, et al. Forced nonlinear vibrations of circular cylindrical sandwich shells with cellular core using higher-order shear and thickness deformation theory[J]. Journal of Sound and Vibration, 2021, 510: 116283.
- [9] Teng M W, Wang Y Q. Spin-induced internal resonance in circular cylindrical shells[J]. International Journal of Non-Linear Mechanics, 2022, 147: 193-206.
- [10] 孙述鹏,曹登庆,初世明.转动薄壁圆柱壳行波振动 响应分析[J].振动工程学报,2013,26(3):459-466.
  SUN Shupeng, CAO Dengqing, CHU Shiming. Analysis of travelling wave vibration response for thin rotating cylindrical shell[J]. Journal of Vibration Engineering, 2013, 26(3):459-466.
- [11] Dong Y H, Zhu B, Wang Y, et al. Nonlinear free vibra-

tion of graded graphene reinforced cylindrical shells: effects of spinning motion and axial load [J]. Journal of Sound and Vibration, 2018, 437: 79-96.

- [12] Song X Y, Ren Y P, Han Q K. Nonlinear vibration of rotating cylindrical shell due to unilateral contact induced tip rubbing impact: theoretical and experimental verification[J]. Mechanical Systems and Signal Processing, 2022, 164: 108244.
- [13] Jin G Y, Ye T G, Ma X L, et al. A unified approach for the vibration analysis of moderately thick composite laminated cylindrical shells with arbitrary boundary conditions[J]. International Journal of Mechanical Sciences, 2013, 75: 357-376.
- [14] Lin H G, Cao D Q, Shao C H. An admissible function for vibration and flutter studies of FG cylindrical shells with arbitrary edge conditions using characteristic orthogonal polynomials[J]. Composite Structures, 2018, 185: 748-763.
- [15] 石先杰, 左朋. 热环境下功能梯度圆柱壳振动特性分析[J]. 振动工程学报, 2023, 36(2): 526-533.
   SHI Xianjie, ZUO Peng. Vibration analysis of function-

ally graded cylindrical shell under thermal environment [J]. Journal of Vibration Engineering, 2023, 36(2): 526-533.

[16] 庞福振,张明,高聪,等.复杂边界条件下半球壳受迫 振动响应分析[J].振动工程学报,2024,37(3): 374-383.
PANG Fuzhen, ZHANG Ming, GAO Cong, et al. Forced vibration response analysis of hemispherical

shell under complex boundary conditions[J]. Journal of Vibration Engineering, 2024, 37(3): 374-383.
[17] Kurylov Y, Amabili M. Polynomial versus trigonometric expansions for nonlinear vibrations of circular cylindrical shells with different boundary conditions[J]. Jour-

nal of Sound and Vibration, 2010, 329: 1435-1449.

- [18] Dong Y H, Hu H Y, Wang L F. A comprehensive study on the coupled multi-mode vibrations of cylindrical shells[J]. Mechanical Systems and Signal Processing, 2022, 169: 108730.
- [19] Amabili M. Nonlinear vibrations of circular cylindrical shells with different boundary conditions[J]. AIAA Journal, 2003, 41(6): 1119-1130.

## Vibration characteristics of spinning cylindrical shells under various boundary conditions

DONG You-heng<sup>1</sup>, LI Ying-hui<sup>2</sup>, LI Xiang-yu<sup>2</sup>, MAO Xiao-chen<sup>1</sup> (1.College of Mechanics and Engineering Science, Hohai University, Nanjing 211100, China;

2.School of Mechanics and Aerospace Engineering, Southwest Jiaotong University, Chengdu 611756, China)

**Abstract:** Spinning cylindrical shells are critical components in practical engineering structures. The boundary conditions at the shell ends are diverse and significantly influence the vibration characteristics of the shell. To study these characteristics under various boundary conditions, a dynamic model of the spinning cylindrical shell is established using Lagrange equations and Novozhilov's shell theory. The mathematical description of the boundary conditions for the cylindrical shell is combined with the discretized displacement functions, which are constructed based on a linear combination of Chebyshev polynomials. These functions satisfy the boundary conditions and are independent of the cylindrical shell's parameters. The vibration characteristics of stationary cylindrical shells are determined by solving the eigenvalue problems, revealing the influence of rotary inertia on the vibration characteristics. The applicability of different shell theories with respect to various geometrical parameters of the shell is discussed. Additionally, circumferential wave-dependent mode functions are identified and used to compute the natural frequencies of shell modes with the zero circumferential waves, as well as the travelling waves of the spinning cylindrical shell under different boundary conditions. The impact of structural parameters on the natural frequencies of the travelling waves is also analyzed.

Key words: spinning cylindrical shell; various boundary conditions; rotary inertia; displacement field discretization

作者简介: 董有恒(1992一), 男, 博士, 副研究员。E-mail: dyhe@hhu.edu.cn。 通讯作者: 李映辉(1964一), 男, 博士, 教授。E-mail: yhli2007@sina.com。