计入结构柔性的风电齿轮箱行星轮系 动力学特性研究

谭建军1,李浩1,冉峯1,朱才朝1,宋朝省1,李祖锋2

(1.重庆大学机械传动国家重点实验室,重庆 400044;2.重庆工商大学智能制造服务国际科技合作基地,重庆 400067)

摘要:针对常规梁/壳单元无法考虑复杂构件几何特征、计算精度低和大规模有限元计算量大、系统级建模与动态 分析困难的问题,提出一种计入结构柔性的行星轮系变速动力学建模方法。以某型5 MW 级风电齿轮箱低速级行 星轮系为研究对象,根据内齿圈结构及边界特征,采用有限元缩聚理论建立内齿圈轮齿与弹性支撑的耦合关系,通 过引入啮合副变速表征变量和内齿圈虚拟振动线位移,将驱动轮转角与行星轮系多轮齿啮合状态进行关联,并计入 行星架和太阳轮轴柔性,利用界面位移协调条件将各构件耦合,建立行星轮系变速动力学模型。研究结果表明,当 5个行星轮受力平衡时,内齿圈轮齿节点瞬态变形整体呈"五角星"形状,并随着行星架旋转;行星轮系轮齿动载荷 先增大后减小,变化趋势与单对齿啮合刚度相似;稳态工况下的内齿圈轮齿节点振动位移呈现大幅低频波动和高频 振动的叠加特征;输入扭矩突变会破坏多个行星轮之间的动载荷平衡,而柔性内齿圈可在一定程度上吸收部分因冲 击载荷引起的构件振动,提高了均载性能。

关键词:机械动力学;风电齿轮箱;行星轮系;结构柔性;内齿圈
中图分类号:TH113.1;TH132.422
文献标志码:A 文章编号:1004-4523(2023)05-1191-13
DOI:10.16385/j.cnki.issn.1004-4523.2023.05.002

引 言

在"十四五"期间,中国风电补贴国家政策将全 面取消,对风电机组度电成本提出了严苛要求,而发 展 10 MW 及以上超大功率风电机组是降低度电成 本的有效措施之一^[1]。具有多行星轮功率分流的风 电齿轮箱被广泛应用于风电机组中传递兆瓦级功 率,是极为重要的传动装置。为了满足更大功率的 传递需求,风电齿轮箱行星轮系内齿圈和行星架等 构件尺寸将会设计得更大,行星轮数量也将增多,容 易在随机气动转矩作用下产生过大的系统振动噪声 和动载荷,增大疲劳失效风险。因此,开展计入结构 柔性的风电齿轮箱行星轮系动力学特性研究具有重 要意义。

国内外学者围绕行星轮系动力学建模、固有特 性和动态响应等开展了深入研究,取得了诸多有益 的研究成果。Lin等^[2]利用行星轮系动力学模型分 析了轴承支撑刚度、齿轮副啮合刚度等设计参数对 系统固有频率与模态动能的影响,发现了模态跃迁

现象。Eritenel等^[3]分析了行星轮系自由振动模态, 将行星轮系振动模态归纳为三类振动模式,即中心 构件扭转、中心构件平移和行星轮振动模式。Guo 等[45]考虑时变啮合刚度、非线性齿面接触和轴承游 隙等时变参数激励,分析了行星轮系非线性振动特 性。Zhai等^[6]考虑时变行星架装配误差,建立了多 级行星轮系动力学模型,分析了行星轮系动态啮合 力。Öztürk等^[7]以弹性力学为基础建立了行星轮系 纯扭转动力学模型,研究了轮齿修形对行星轮系振 动特性的影响。为了提高行星轮系动力学模型计算 精度, Parker等^[8]将内齿圈视为弹性连续体, 建立行 星轮系弹性-集中参数混合动力学模型,分析了行星 轮非均布对系统固有特性的影响,在常见的三类振 动模式[3]基础之上,发现了内齿圈的弯曲振动模式。 Fan 等^[9]、Guan 等^[10]采用壳理论和 Timoshenko 梁理 论计算内齿圈结构柔性,建立行星轮系壳/梁单 元-集中参数混合动力学模型,分析了内齿圈动态变 形和系统固有特性。Kahraman等^[11]采用有限元法 建立了行星轮系准静态分析模型,分析了内齿圈柔 性对构件动应力和变形的影响。张俊等[12]将连续体

收稿日期: 2022-05-16; 修订日期: 2022-08-22

基金项目:国家重点研发计划资助项目(2020YFB1506600);国家自然科学基金资助项目(52105050);中国博士后科学 基金资助项目(2020M673125)。

柔性内齿圈离散为多段等效虚拟弹簧连接的刚性内 齿圈段,研究了内齿圈柔性对系统固有特性的影响。 许华超等[13]采用平面梁单元建立弹性边界柔性直齿 内齿圈的振动分析模型,分析了组合激励下系统固 有特性。魏静等^[14]采用轴系单元将内齿圈和行星架 进行离散化建模,研究了内齿圈和行星架结构柔性 对多级行星轮系动态啮合力的影响。为了考虑复杂 结构几何特征, Abousleiman等^[15]、Portron等^[16]考虑 内齿圈柔性,采用有限元法建立了行星轮系有限 元-集中参数混合动力学模型,分析了系统振动特 性。Bettaïeb等^[17]、Guilbert等^[18]将模态综合法引入 到定轴齿轮动力学建模中,有效提高了建模精度,并 降低了系统自由度。随后,许华超等^[19]采用有限 元-集中参数混合方法建立计入传动轴和机匣结构 柔性的直升机主减速器混合动力学模型,研究了机 匣结构对系统振动特性的影响。

目前,行星轮系动力学建模方法可以大致划分 为集中参数模型[2-7,12]、混合模型[8-10,13-19]和有限元模 型^[11]。集中参数模型侧重于对系统固有特性、激励 机理及动态载荷分配等进行初步分析,在建模时常 将齿轮、轴和轴承简化为一体,以简单径向、弯曲和 扭转刚度代替弹性轴的复杂受载状况。此类模型未 计入内齿圈、行星架和箱体等构件的弹性变形,整体 计算精度不高。混合模型包括梁/壳单元-集中参数 混合模型和有限元-集中参数混合模型,由于此类建 模方法在集中参数模型的基础之上计入了内齿圈、 行星架和传动轴等构件的弹性变形,整体计算精度 得到提高。相比于梁/壳单元-集中参数混合模型, 有限元-集中参数混合模型可以考虑复杂的结构几 何特征,适用性更好,但多用于恒定转速下的振动分 析,少有文献关注计入内齿圈结构柔性的行星轮系 变速变载动力学建模。此外,集中参数模型和混合 模型常将齿轮副多轮齿啮合简化为等效单点啮合, 以简单的综合啮合刚度代替复杂的多轮齿啮合过 程,造成在求解轮齿动载荷时精度不高。有限元模 型可以考虑复杂结构几何特征,并能较好地模拟轮 齿接触状态,全面反映行星轮系各构件受载状况,但 此类模型建模过程复杂、计算量庞大、系统级建模分 析困难,一般不适用于动态设计场合。

综上所述,为了提高变速变载工况下风电齿轮 箱行星轮系动力学性能的预测精度,针对常规梁/壳 单元无法考虑复杂构件几何特征、计算精度低和大 规模有限元计算量大、系统级建模分析困难的问题, 基于有限元-集中参数混合模型,提出一种计入结构 柔性的行星轮系变速动力学建模方法。以某型5 MW级风电齿轮箱低速级行星轮系为研究对象,采 用有限元缩聚理论对内齿圈和行星架进行建模,并 将齿轮啮合副常规等效单点啮合细化至多对轮齿啮 合,建立能够反映复杂构件几何特征、轮齿动载荷且 适用于变速运行的行星轮系动力学模型,为风电齿 轮箱行星轮系动态设计提供理论基础。

1 行星轮系动力学建模

1.1 子结构缩聚单元

由于实际工程结构往往较为复杂,整体结构有 限元模型节点自由度数量庞大,造成计算效率低、收 敛慢等问题,因此常采用子结构缩聚方法消除"整体 单元"中除需要保留节点以外的所有节点自由度,将 子结构系统矩阵规模缩减至可接受的维度。

建立如图1所示的行星架(c)和内齿圈(r)有限 元模型,根据其结构特征,在其连接位置、轴承支撑 和内齿圈轮齿处设置缩聚点,包括行星架的驱动力 矩(缩聚点1)、轴承支撑(缩聚点2和3)和销轴(缩聚 点4~8);内齿圈的轮齿(缩聚点1~93)、箱体连接 (缩聚点94和95)和螺栓连接(缩聚点96~120)。定 义如图2所示的 O-XYZ为原点固定在内齿圈中心



的绝对坐标系; o_{ij} - $x_{ij}y_{ij}z_{ij}$ 为原点固定在内齿圈轮齿 缩聚点和螺栓连接缩聚点的绝对坐标系,且与 O-XYZ平行; o_c - $x_cy_cz_c$ 为原点固定在行星架中心并 随其转动的随动坐标系; o_{epi} - $x_{epi}y_{epi}z_{epi}$ 为原点固定在 销轴缩聚点并随行星架转动的随动坐标系,且与 o_c - $x_cy_cz_c$ 平行。此外,内齿圈缩聚点94和95参照 O-XYZ;行星架缩聚点1~3参照 o_c - $x_cy_cz_c$ 。 R_c 为太 阳轮到行星轮的中心距离, ϕ_{ui} 为行星轮*i*的位置角。

内齿圈轮齿缩聚点设置在每个轮齿节圆且位于 齿宽中心位置处,则根据角度可以计算出任意内齿 圈轮齿节点在 O-XYZ 中的坐标如下式所示:

$$\boldsymbol{X}_{rj} = \begin{cases} \boldsymbol{X}_{rj} \\ \boldsymbol{y}_{rj} \\ \boldsymbol{z}_{rj} \end{cases} = \begin{cases} \boldsymbol{R}_{mr} \cos \phi_{rj} \\ \boldsymbol{R}_{mr} \sin \phi_{rj} \\ \boldsymbol{0} \end{cases}$$
(1)

式中 R_{mr} 为内齿圈节圆半径; ϕ_{ij} 为内齿圈轮齿节 j的位置角。

同理可得螺栓连接缩聚点坐标,不再详述。

通过柔性多点约束(MPC)^[20]将缩聚点与对应 的界面节点进行连接,采用固定界面模态综合法对 行星架和内齿圈进行子结构缩聚,可得缩聚后构件 χ(χ=r, c)在自身参考坐标系下的位移向量为:

$$\boldsymbol{u}^{\boldsymbol{\chi}} = \! \begin{pmatrix} \boldsymbol{u}_{q}^{\boldsymbol{\chi}} \\ \boldsymbol{u}_{w}^{\boldsymbol{\chi}} \end{pmatrix} = \! \begin{bmatrix} \boldsymbol{\Phi}_{qq}^{\boldsymbol{\chi}} & \boldsymbol{\Phi}_{qw}^{\boldsymbol{\chi}} \\ \boldsymbol{0} & \boldsymbol{I} \end{bmatrix} \! \left\{ \begin{array}{c} \boldsymbol{q}_{q}^{\boldsymbol{\chi}} \\ \boldsymbol{q}_{w}^{\boldsymbol{\chi}} \end{array} \right\} \! = \! \boldsymbol{\Phi}^{\boldsymbol{\chi}} \boldsymbol{q}_{qw}^{\boldsymbol{\chi}} \qquad (2)$$

式中 $u_q^x \Pi u_w^x \partial \Pi$ 为内部节点位移和缩聚点位移的物理坐标; $\Phi_{qq}^x \Pi \Phi_{qw}^x \partial \Pi$ 为内部节点模态矩阵和约束模态矩阵; $q_q^x \Pi q_w^x \partial \Pi$ 为内部节点和约束模态的模态坐标; Φ^x 为缩聚后的模态矩阵; q_{qw}^x 为对应的模态坐标;I为单位矩阵。

可得缩聚后行星架和内齿圈的自由振动方程为:

$$\widetilde{M}\,\ddot{q} + \widetilde{C}\,\dot{q} + \widetilde{K}\,q = 0 \tag{3}$$

式中 $\widetilde{M} = (\boldsymbol{\Phi}^{\boldsymbol{\chi}})^{\mathrm{T}} \boldsymbol{M} \boldsymbol{\Phi}^{\boldsymbol{\chi}}, \widetilde{\boldsymbol{K}} = (\boldsymbol{\Phi}^{\boldsymbol{\chi}})^{\mathrm{T}} \boldsymbol{K} \boldsymbol{\Phi}^{\boldsymbol{\chi}}, 其中 \boldsymbol{M}$ 和 \boldsymbol{K} 分別为全局质量矩阵和全局刚度矩阵; \widetilde{C} 为阻尼 矩阵,采用 Rayleigh 阻尼计算^[21]; $\boldsymbol{q} = \{\boldsymbol{q}_{\mathfrak{q}}^{\mathrm{r}} \boldsymbol{q}_{\mathfrak{y}1}^{\mathrm{r}} \cdots \boldsymbol{q}_{\mathfrak{y}120}^{\mathrm{r}}\}$

$$q_{q}^{c} q_{w1}^{c} \cdots q_{w8}^{c} \right\}^{\mathrm{T}}, \nexists \Leftrightarrow q_{wk}^{x} = \left\{ \underbrace{\underline{x}_{\chi k}, \underline{y}_{\chi k}, \underline{z}_{\chi k}}_{\boldsymbol{u}_{\chi k}} \quad \underbrace{\underline{\theta}_{\chi k}^{x}, \underline{\theta}_{\chi k}^{y}, \underline{\theta}_{\chi k}^{z}}_{\boldsymbol{\theta}_{\chi k}} \right\}$$

为缩聚点k在自身参考坐标系下的广义位移向量。

1.2 啮合与支撑单元

采用如图 3 所示的广义坐标系对太阳轮和行星 轮进行建模,包括太阳轮随动坐标系 o_s - $x_sy_sz_s$ 和行星 轮随动坐标系 o_{μ} - $x_{\mu}y_{\mu}z_{\mu}$, x_{μ} 和 y_{μ} 分别为行星轮径向 和切向方向。行星轮中心与对应的行星架销轴缩聚 点重合,行星架缩聚点转动自由度 $\theta_{ev}^{z}(v$ 取值参考图 1(b))参照 O-XYZ,其余自由度参照 o_c - x_cy_zc 和



Fig. 2 Definition of coordinate systems of condensation points



Fig. 3 Meshing gear pairs in the planetary gear train

o_{epi}-x_{epi}y_{epi}z_{epi}(见1.1节)。R_{bs}, R_{bp}和R_{br}分别为太阳轮、行星轮和内齿圈的基圆半径。图4所示为行星轮系啮合副中轮齿动态啮合点M_c在啮合平面上的位置。

1.2.1 啮合单元

定义太阳轮和行星轮*i*在自身参考坐标系下的 广义位移向量分别为 $X_s = \{u_s^T \ \theta_s^T\}^T = \{x_s \ y_s \ z_s \ \theta_s^x \ \theta_s^y\}^T$ $\theta_s^z\}^T$ 和 $X_{pi} = \{u_{pi}^T \ \theta_{pi}^T\}^T = \{x_{pi} \ y_{pi} \ z_{pi} \ \theta_{pi}^x \ \theta_{pi}^y\}^T$ 。



根据矢量叠加原理,可得太阳轮-行星轮*i*啮合副在 啮合点 M_c 处的相对位移为 $\delta_{spi}(M_c)^{[22]}$ 。然而,由于 行星架缩聚点转动属于刚体转动而非扭角,为了使 内齿圈轮齿节点扭振位移可以反馈至内齿圈-行星 轮啮合线上,在文献[22]基础之上,在内齿圈轮齿节 点*j*-行星轮*i*啮合点 M_c 处的相对位移中引入内齿圈 虚拟振动线位移 $\theta_{cl}^*R_{br}$,如下式所示:

$$\delta_{\mathrm{rpi}}^{j}(M_{\mathrm{c}}) = \left[\boldsymbol{u}_{\mathrm{pi}} + \boldsymbol{\theta}_{\mathrm{pi}} \times \left(\overline{\boldsymbol{o}_{\mathrm{pi}}T_{\mathrm{rpp}}} + \overline{T_{\mathrm{rpp}}M_{\mathrm{c}}} \right) \right] \bar{I}_{\mathrm{rpi}}^{j} - \left[\boldsymbol{u}_{\mathrm{rj}} + \boldsymbol{\theta}_{\mathrm{rj}} \times \left(\overline{OT_{\mathrm{rpr}}} + \overline{T_{\mathrm{rpr}}M_{\mathrm{c}}} - \boldsymbol{X}_{\mathrm{rj}} \right) \right] \bar{I}_{\mathrm{rpi}}^{j} + \boldsymbol{\theta}_{\mathrm{cl}}^{z} R_{\mathrm{br}} - \delta_{\mathrm{rpi}}^{je} (M_{\mathrm{c}})$$

$$(4)$$

式中 $\delta_{p_i}^{ie}(M_c)$ 为啮合误差; $\overline{I}_{p_i}^{j}$ 为内齿圈轮齿节点 *j*-行星轮 *i* 啮合副的啮合线方向矢量; $\overline{T_{pp}M_c}$ 和 $\overline{T_{pp}M_c}$ 见文献[22]。

基于 $\delta_{spi}(M_e)$ 和 $\delta^{j}_{pi}(M_e)$,可得太阳轮-行星轮i啮合副、内齿圈轮齿节点j-行星轮i啮合副在啮合 点 M_e 处时,各构件6个自由度广义位移向啮合线方 向转化的投影矢量分别如下式所示^[22]:

$$V_{\rm spi}^{l}(M_{\rm c}) = \begin{cases} V_{\rm s}^{l}|_{6\times 1} \\ V_{\rm pi}^{l}|_{6\times 1} \end{cases}$$
(5)

$$V_{rpi}^{j}(M_{c}) = \begin{cases} V_{pi}^{l}|_{6\times 1} \\ V_{r}^{j}|_{6\times 1} \end{cases}$$
(6)

式中 $V_{spi}^{l} 和 V_{pi}^{j}$ 为啮合向量; $V_{s}^{l} 和 V_{pi}^{l}$ 分别为在太 阳轮-行星轮i啮合副中对应第l对啮合轮齿的太阳 轮和行星轮广义位移向量; $V_{pi}^{l} 和 V_{r}^{j}$ 分别为在内齿 圈轮齿节点j-行星轮i啮合副中对应第l对啮合轮 齿的行星轮和内齿圈广义位移向量。

为了简化表述,将由内齿圈虚拟振动线位移 *θ*^ε_{cl}*R*_{br}(式(4))产生的时变参数激励处理为激振力。

然而,在文献[2-14,17-19]中太阳轮-行星轮啮合 副和内齿圈-行星轮啮合副常采用等效综合啮合刚度 将啮合副中多轮齿啮合过程简化为等效单点啮合,其 啮合刚度矩阵 $K_{sp}(M_c)$ 和 $K_m(M_c)$ 分别如下式所示:

$$K_{\rm sp}(M_{\rm c}) = \sum_{i=1}^{N_{\rm p}} \boldsymbol{\Lambda}_{\rm spi}^{\rm row} K_{\rm spi}(M_{\rm c}) \boldsymbol{V}_{\rm spi} \boldsymbol{V}_{\rm spi}^{\rm T} \boldsymbol{\Lambda}_{\rm spi}^{\rm col} \qquad (7)$$

$$\boldsymbol{K}_{\rm rp}(\boldsymbol{M}_{\rm c}) = \sum_{i=1}^{N_{\rm p}} \boldsymbol{\Lambda}_{\rm rpi}^{\rm row} \boldsymbol{K}_{\rm rpi}(\boldsymbol{M}_{\rm c}) \boldsymbol{V}_{\rm rpi} \boldsymbol{V}_{\rm rpi}^{\rm T} \boldsymbol{\Lambda}_{\rm rpi}^{\rm col} \qquad (8)$$

式中 N_{p} 为行星轮数量; Λ 为定位矩阵, 即将啮合 刚度矩阵扩展至整个系统矩阵; K_{spi} 和 K_{rpi} 分别为太 阳轮-行星轮 i 啮合副、内齿圈-行星轮 i 啮合副的综 合啮合刚度; V_{spi} 和 V_{rpi} 为对应的啮合向量, 并未细 化至每对啮合轮齿。

啮合阻尼矩阵 $C_{sp}(M_c)$ 和 $C_{pp}(M_c)$ 的形式分别 与式(7)和式(8)相同,其中啮合阻尼采用经验公式 计算,见文献[23]。

基于式(7)和(8),按照"化整为零"的思想,将齿轮副综合啮合刚度按照其重合度等效分解到每对啮合轮齿上,同时为了模拟每对啮合轮齿从啮入到啮出的状态变化,引入轮齿啮合判断系数 Θ_{pi}^{\prime} 和 $\Theta_{pi}^{j+\prime}$,可得:

$$\begin{split} \boldsymbol{K}_{sp}(\boldsymbol{M}_{c}) &= \\ & \sum_{i=1}^{N_{p}} \left\{ \sum_{l=1}^{\operatorname{ceil}(\xi_{spi})} \boldsymbol{\Lambda}_{spi}^{lrow} \boldsymbol{\Theta}_{spi}^{l} \boldsymbol{k}_{spi}^{l}(\boldsymbol{M}_{c}) \boldsymbol{V}_{spi}^{l} (\boldsymbol{V}_{spi}^{l})^{\mathrm{T}} \boldsymbol{\Lambda}_{spi}^{lcol} \right\} \quad (9) \\ \boldsymbol{K}_{rp}(\boldsymbol{M}_{c}) &= \\ & \sum_{i=1}^{N_{p}} \sum_{j=1}^{N_{r}} \left\{ \sum_{l=1}^{\operatorname{ceil}(\xi_{rpi})} \boldsymbol{\Lambda}_{rpi}^{jrow} \boldsymbol{\Theta}_{rpi}^{j \rightarrow l} \boldsymbol{k}_{rpi}^{j \rightarrow l} (\boldsymbol{M}_{c}) \boldsymbol{V}_{rpi}^{j} (\boldsymbol{V}_{rpi}^{j})^{\mathrm{T}} \boldsymbol{\Lambda}_{rpi}^{jcol} \right\} \quad (10) \end{split}$$

式中 N_r 为内齿圈齿数; k_{spi}^l 为太阳轮-行星轮i啮合 副中参与啮合的第l对齿啮合刚度; $k_{spi}^{j\to l}$ 为第j个内齿 圈轮齿节点在内齿圈-行星轮i啮合副中对应参与啮 合的第l对齿啮合刚度;ceil(•)为朝正无穷大方向取 整; ξ 为重合度; V_{spi}^l 为太阳轮-行星轮i啮合副中参与 啮合的第l对轮齿啮合向量; V_{spi}^j 为内齿圈轮齿节点 j-行星轮i啮合副中参与啮合的轮齿啮合向量。

将式(9)和(10)中 k_{spi}^{l} , k_{pri}^{j-l} , Θ_{spi}^{l} 和 Θ_{pri}^{j-l} 称为啮合 副变速表征变量。为了使行星轮系变速运行,需要 建立啮合副变速表征变量与行星轮(驱动轮)转角之 间的函数关系。考虑太阳轮-行星轮1与太阳轮-行 星轮*i*啮合副的相位差 γ_{si} 、内齿圈-行星轮1与内齿 圈-行星轮*i*啮合副的相位差 γ_{ri} 、太阳轮-行星轮1与 内齿圈-行星轮1啮合副的相位差 $\gamma_{sr}^{[24]}$,以及相邻轮 齿啮合顺序^[25],可得在太阳轮-行星轮*i*啮合副、内齿 圈-行星轮*i*啮合副中参与啮合的第*l*对轮齿啮合点 *M*_c在啮合平面上的位置分别为:

$$u_{spi}^{l} = R_{bp} \operatorname{mod} \left[\theta_{pi}^{z} - \gamma_{si} + \frac{2\pi (l_{spi} - 1)}{z_{p}}, \frac{\operatorname{ceil}(\boldsymbol{\xi}_{spi}) 2\pi}{z_{p}} \right]$$
(11)

$$u_{\mathrm{rp}i}^l = R_{\mathrm{bp}} \bullet$$

$$\operatorname{mod}\left[\theta_{pi}^{z}-\gamma_{ri}-\gamma_{sr}+\frac{2\pi(l_{rpi}-1)}{z_{p}},\frac{\operatorname{ceil}(\xi_{rpi})2\pi}{z_{p}}\right]$$
(12)

式中 $l_{\text{spi}} \in [1, \operatorname{ceil}(\xi_{\text{spi}})], l_{\text{rpi}} \in [1, \operatorname{ceil}(\xi_{\text{rpi}})]_{\circ}$

在啮合区内(见图4),啮合点从啮入到啮出刚 好经历一个单对齿啮合刚度变化周期,可得:

$$\begin{cases} k_{\rm spi}^{l} = k_{\rm spi}^{l} \left(\frac{u_{\rm spi}^{l}}{\xi_{\rm spi} p_{\rm bt}} T_{\rm spi} \right) \\ k_{\rm rpi}^{j \rightarrow l} = k_{\rm rpi}^{j \rightarrow l} \left(\frac{u_{\rm rpi}^{l}}{\xi_{\rm rpi} p_{\rm bt}} T_{\rm rpi} \right) \end{cases}$$
(13)

式中 T_{spi}和T_{rpi}为单对齿啮合刚度变化周期;pbi为基圆节距。

同时,结合式(11)和(12),可得啮合副变速表征 变量 Θ_{spi}^{l} 和 Θ_{pi}^{j-l} 为:

$$\begin{cases} \Theta_{spi}^{l} = \begin{cases} 1, u_{spi}^{l} \in [0, \xi_{spi} p_{bt}] \\ 0, \notin \mathbb{R} \\ \Theta_{spi}^{j \rightarrow l} = \begin{cases} 1, u_{spi}^{l} \in [0, \xi_{spi} p_{bt}] \\ 0, \notin \mathbb{R} \\ 0, \notin \mathbb{R} \end{cases}$$
(14)

1.2.2 支撑单元

行星架销轴缩聚点与行星轮通过轴承支撑单元 耦合,但销轴缩聚点的参考坐标系与行星轮节点不 一致,需要采用旋转矩阵 $T_{cp}^{[26]}$ 将销轴缩聚点的广义 位移向量 q_{jk}^{c} 转换至坐标系 o_{pi} - $x_{pi}y_{pj}z_{pi}$:

$$(\boldsymbol{q}_{jk}^{c})' = T_{cp} \boldsymbol{q}_{jk}^{c} \tag{15}$$

基于式(15),可得销轴缩聚点与对应行星轮节 点的耦合刚度矩阵*K*_e为:

$$\boldsymbol{K}_{\rm cp} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{K}_{\rm b}^{\rm ci} & \boldsymbol{K}_{\rm b}^{\rm ci \, pi} \\ \boldsymbol{K}_{\rm b}^{\rm pirci} & \boldsymbol{K}_{\rm b}^{\rm pi} \end{bmatrix}$$
(16)

式中 $K_b \supset K_{cp}$ 的子矩阵,仅保留对角线项,其中, $K_b^{ci} = \text{diag}([k_x^p \ 0 \ k_z^p \ k_{bx}^p \ k_{by}^p \ k_{bz}^p]), \quad K_b^{pirci} = -K_b^{ci},$ $K_b^{pi} = \text{diag}([k_x^p \ k_y^p \ k_z^p \ k_{bx}^p \ k_{by}^p \ k_{bz}^p]), \quad K_b^{cirpi} = -K_b^{pi},$ 对应的阻尼矩阵 C_{cp} 形式与 K_{cp} 相同,采用 Rayleigh 阻尼计算^[21]。太阳轮、内齿圈和行星架的轴承支撑 单元形式与 K_b^{pi} 一致,不再详述。

1.3 轴段单元

结合如图 5 所示的太阳轮轴结构特征,采用计 入剪切变形影响的修正 Euler-Bernouli 梁单元^[27],建 立轴段梁单元动力学方程。其中,第 J 个梁单元包 括 2 个节点,每个节点考虑 6 个自由度,定义在自身 参考坐标下的广义位移向量为:

$$X_{sJ} = \begin{cases} x_J & y_J & z_J & \theta_J^x & \theta_J^y & \theta_J^z \end{cases}$$

$$x_{J+1} \ y_{J+1} \ z_{J+1} \ \theta_{J+1}^{x} \ \theta_{J+1}^{y} \ \theta_{J+1}^{z} \right]^{\mathrm{T}} \quad (17)$$



可得第J个梁单元自由振动方程为:

 $M_{J}\ddot{X}_{sJ} + C_{J}\dot{X}_{sJ} + K_{J}X_{sJ} = 0$ (18) 式中 M_{J} 为12×12质量矩阵,采用集中质量形式, 即 $M_{J} = \frac{\rho A l_{en}}{2}$ diag(1,1,1, $\frac{I}{2A}, \frac{I}{2A}, \frac{I}{A}, 1, 1, 1, 1, \frac{I}{2A}, \frac{I}{2A}, \frac{I}{A}, 1, 1, 1, 1, \frac{I}{2A}, \frac{I}{2A}, \frac{I}{A}, 1, 1, 1, \frac{I}{2A}, \frac{I}{2A}, \frac{I}{A}, 1, 1, 1, \frac{I}{2A}, \frac{I}{2A}, \frac{I}{A}, 1, 1, 1, \frac{I}{2A}, \frac{I}{2A}, \frac{I}{2A}, \frac{I}{A}, 1, 1, 1, \frac{I}{2A}, \frac{I}$

1.4 激振力单元

齿形误差是齿轮制造加工中产生的典型高频误差,在齿轮啮合过程中表现为周期性位移激励,可以 通过三坐标测量机等仪器实测获取。本文仅考虑单 齿切向偏差,其与齿轮啮频相关,将其视作简谐函 数^[23],可得齿轮副啮合误差表达式为:

$$\begin{cases} \delta_{spi}^{e}(M_{c}) = 0.5 (f_{i,s}' + f_{i,pi}') \sin(w_{m,spi}t + \varphi_{m,spi}) \\ \delta_{rpi}^{je}(M_{c}) = 0.5 (f_{i,r}' + f_{i,pi}') \sin(w_{m,rpi}t + \varphi_{m,rpi}) \end{cases}$$
(19)

式中 f_i' 为单齿切向偏差^[28]; $w_m 和 \varphi_m 分别为啮频及$ 其初相位;t为时间。

此外,结合式(9)和(10),可得由内齿圈虚拟振 动线位移 $\theta_{c1}^{z}R_{br}$ 产生的激振力矩阵为: $F_{rp}^{\theta}(M_{c}) = -\theta_{c1}^{z}R_{br}$ •

$$\sum_{i=1}^{N_{p}} \sum_{j=1}^{N_{r}} \left\{ \sum_{l=1}^{\operatorname{ceil}(\xi_{pi})} \boldsymbol{\Lambda}_{pi}^{j \operatorname{row}} \boldsymbol{\Theta}_{pi}^{j \rightarrow l} k_{pi}^{j \rightarrow l} (\boldsymbol{M}_{c}) \boldsymbol{V}_{pi}^{j} \boldsymbol{\Lambda}_{pi}^{j \operatorname{col}} \right\}$$
(20)

同理,可得由齿轮啮合误差产生的误差激振力 矩阵,不再详述。

1.5 系统耦合模型

根据如图6所示的太阳轮、内齿圈、行星架和行 星轮节点自由度及其耦合关系,定义系统节点在自 身参考坐标下的广义位移向量为:

 $X_{sys} = \left\{ X_{c}^{T} \ X_{r}^{T} \ X_{p1}^{T} \ \cdots \ X_{pN_{p}}^{T} \ X_{s}^{T} \ q_{q}^{c} \ q_{q}^{r} \right\}^{T} (21)$ $\vec{x} \ p \quad X_{c} = \left\{ X_{c1}^{T} \ X_{c2}^{T} \ \cdots \ X_{cN_{c}}^{T} \right\}^{T}, X_{r} = \left\{ X_{r1}^{T} \ X_{r2}^{T} \ \cdots \ X_{rN_{c}}^{T} \right\}^{T}, X_{s} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ \cdots \ X_{sN_{s}}^{T} \right\}^{T}, \vec{x} = \left\{ X_{s1}^{T} \ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ X_{s1}^{T} \ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ X_{s1}^{T} \ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ X_{s1}^{T} \ X_{s1}^{T} \ X_{s1}^{T} \ X_{s2}^{T} \ X_{s1}^{T} \ X_{s1}^{T}$

将太阳轮、内齿圈、行星架和行星轮的质量矩阵、刚度矩阵与阻尼矩阵按照式(21)所示顺序进行 组装,建立行星轮系动力学模型: $M_{sys}\ddot{X}_{sys} + C_{sys}\dot{X}_{sys} + K_{sys}X_{sys} = F_{sys}$ (22) 式中 $M_{sys}, K_{sys} \oplus C_{sys}$ 分别为系统质量矩阵、刚度矩 阵和阻尼矩阵; F_{sys} 为系统激振力矩阵,包括输入扭 矩(T_{in})、误差激励、内齿圈虚拟振动线位移激励和 负载(T_{out}),其中负载根据太阳轮转速对转速-转矩 运行特性曲线进行插值得到^[29]。

行星轮系动力学模型,共计138个节点+120阶 内部节点保留模态,948个自由度。

由于模型自由度数量较大,造成行星轮系动力 学模型求解困难,本文采用精细积分法(PIM)^[30]求 解式(22),计算各节点振动位移和振动速度,步长取 为1×10⁻⁵。



图 6 行星轮系耦合模型 Fig. 6 Coupling model of the planetary gear train

2 结果分析与讨论

某型5MW级海上风电齿轮箱低速级行星轮系

齿轮参数和轴承支撑刚度分别如表1和2所示,时变 啮合刚度和啮合误差如图7所示。其中,啮合刚度 和轴承支撑刚度采用ROMAX软件在额定工况下 计算得到,齿轮选用5级精度。

表1 行星轮系齿轮参数 Tab.1 Gear parameters in the planetary gear train

部件	齿数	法向模数/mm	螺旋角/(°)	压力角/(°)	齿宽/mm	变位系数
太阳轮	32	24	5	20	530	0.8591
行星轮	29	24	5	20	530	0.8360
内齿圈	93	24	5	20	530	0.7973

Tab. 2 Bearing supporting stiffness										
部件	$k_x/(\mathrm{N}\cdot\mathrm{m}^{-1})$	$k_y/(\mathrm{N}\cdot\mathrm{m}^{-1})$	$k_z/(\mathrm{N}\cdot\mathrm{m}^{-1})$	$k_{\theta x}/(N \cdot m \cdot rad^{-1})$	$k_{\theta y}/(N \cdot m \cdot rad^{-1})$	$k_{\theta z}/(N \cdot m \cdot rad^{-1})$				
太阳轮	5×10^{9}	5×10^9	5×10^{9}	2×10^{9}	2×10^{9}	—				
行星架(上)	2.2×10^{9}	2.2×10^{9}	2.4×10^{9}	2.5×10^{9}	2.5×10^{9}	—				
行星架(下)	9.7×10^{9}	9.7×10^{9}	2.8×10^{9}	6.1×10^{9}	6.1×10^{9}	—				
行星轮	1×10^{10}	1×10^{10}	2.59×10^{9}	3.4×10^{8}	3.4×10^{8}	—				
内齿圈	1×10^{9}	1×10^{9}	1×10^{9}	1×10^{9}	1×10^{9}	1×10^{9}				

表 2 轴承支撑刚度



Fig. 7 Time-varying meshing stiffness and meshing error

2.1 模型验证

在额定工况下(T_{in} =4×10⁶ N•m),当行星架分 别动态旋转至 2 π /10 rad 和 2 π /5 rad 时,行星轮、内 齿圈和太阳轮的瞬态受力平衡位置如图 8 所示,其 中红色线表示变形后的状态,蓝色线表示原始状态。 图 9 所示为在行星架 3D 有限元模型中,当A-A 处缩 聚点固定时,在行星架销轴缩聚点施加顺时针(正视 B-B平面)切向力后行星架静态变形,模拟当行星架 逆时针旋转时销轴缩聚点变形后的状态。

从图 8 中可知,行星轮切向位置变化与行星架 旋转方向(逆时针旋转)相反,这与图 9 所示的有限 元模型销轴切向变形趋势较为吻合,其主要原因是 由于行星轮主要传递周向力矩,造成行星轮沿切向 的受力较大。此外,内齿圈轮齿节点的受力平衡位 置整体呈"五角星"形状,且会随着行星架逆时针旋 转。这是由于内齿圈同时与5个行星轮啮合,导致 内齿圈受挤压变形。太阳轮径向的受力平衡位置变 化很小,其主要原因是由于行星轮径向对称布置,同 时由于斜齿轮轴向分力相对于径向分力较小,内齿 圈、行星架和太阳轮的轴向受力平衡位置变化较小。

2.2 啮合副变速表征变量

在恒定输入扭矩(T_{in}=4×10⁶ N•m)和扭矩突变



- 注:在X-Y平面中,内齿圈径向变形放大2000倍,行星架径 向变形放大500倍,太阳轮径向变形放大10000倍;在 Y-Z平面中,内齿圈轴向变形放大50000倍,行星架轴向 变形放大50000倍,太阳轮轴向变形放大5000倍。 图8 行星轮系各构件瞬态受力平衡位置
- Fig. 8 Transient forced equilibrium position of each component in the planetary gear train



工况($T_{in}=4\times10^6\rightarrow2\times10^6\rightarrow4\times10^6$ N・m, $T_{in}=4\times10^6\rightarrow0.2\times10^6\rightarrow4\times10^6$ N·m)下,行星架转速变 化如图10所示,对应的恒定输入扭矩工况下内齿 圈-行星轮啮合副变速表征变量(k_{pri}^{-i} 和 Θ_{pri}^{-i})如 图11所示。从图10中可知,当输入扭矩恒定时,初 始阶段行星架转速逐渐增加,随后达到额定转速(输 入转速11.27 r/min)并趋于稳定波动;当输入扭矩 骤减时,行星架转速随之降低,而当扭矩恢复时,其 逐渐增速至额定转速,同时还可以观察到扭矩跌落 幅值越大,行星架转速波动也越大。从图11中可 知,随着行星架转角增大,内齿圈齿数序号逐渐增 大,表明内齿圈轮齿依序参与啮合;并且由于多行星 轮啮合存在相位差异,造成啮合副变速表征变量的 初始位置沿内齿圈均匀分布。此外,啮合副变速表









Fig. 11 Characteristic variables for describing the variable speed process of meshing gear pairs of ring gear-planetary gear

征变量曲线的两侧边缘出现了明显的周期性"毛 刺",这是由于内齿圈-行星轮啮合副重合度为非整 数时造成的同时参与啮合的齿数周期性变化。

为了进一步分析内齿圈轮齿啮合状态的变化规 律,分别提取了内齿圈-行星轮1啮合副载荷、内齿 圈轮齿沿*x*向的振动位移,分别如图12和13所示。 从图12中可知,随着行星架转角增加大,内齿圈-行 星轮1同时参与啮合的齿数在2和3之间周期性波



Fig. 12 Meshing gear pair loads of ring gear-planetary gear 1



图 13 内齿圈轮齿节点沿 x 向的振动位移 Fig. 13 Vibration displacements of ring gear tooth nodes in the x-direction

动,并且各轮齿动载荷先增大后减小,整体变化趋势 与单对齿啮合刚度相似(如图7所示)。从图13中可 知,随着行星架转角增加,内齿圈轮齿振动位移出现 明显的循环波动,间隔相位为2π/5 rad,这是由于内 齿圈同一轮齿先后与不同行星轮啮合;当行星架转 角一定时,内齿圈所有轮齿振动位移整体呈原点对 称分布,其主要原因是内齿圈轮齿动载荷方向(沿啮 合线方向)与对应的局部坐标系之间的夹角会随着 行星架转动而周期性变化。

2.3 稳态工况

2.3.1 构件振动

当 T_{in}=4×10⁶ N•m 时,太阳轮、行星轮和内齿 圈振动位移分别如图 14~16 所示。其中,全柔模型 表示本文模型(式(22)),刚性模型则是将式(22)中 太阳轮轴、内齿圈等构件视作刚体,但仍保留行星轮 系多轮齿动态啮合关系。从图 14~16 可知,考虑构 件结构柔性后,太阳轮、行星轮和内齿圈振动位移幅 值出现了不同程度增大。其中,内齿圈振动位移变 化最为明显,呈现大幅低频波动(相邻行星轮相位与 图 13 相似)和高频振动(齿轮啮频)的叠加特征;内 齿圈轮齿节点1的最大振动位移峰值出现在 y向,其



Fig. 15 Vibration displacements of planetary gear 1



Fig. 16 Vibration displacements of ring gear tooth node 1

次依次为*x*向和*z*向,分别为118.4,36.8和12.5 μm, 并且观察到*x*向振动位移峰值位置超前于*y*向和*z*向。其主要原因是随着行星架逆时针旋转,当行星 轮与内齿圈轮齿节点1刚好啮合时,沿着啮合线方 向的轮齿动载荷在内齿圈轮齿节点1处*x*向的投影 量达最大,使得*x*向振动位移最早出现峰值;随着行 星架转角继续增加,轮齿动载荷在*y*向的投影量逐 渐增至最大值,随后出现振动位移峰值,并且在整个 啮合过程中,轮齿动载荷沿*y*向的投影分量大于*x* 向的投影分量。

2.3.2 轮齿载荷

图 17 和 18 分别为不同建模方式对太阳轮-行星 轮 1 和内齿圈-行星轮 1 啮合副载荷的影响。其中, 刚度分解表示根据啮合刚度幅值(如图 7 所示),将



Fig. 17 Meshing gear pair loads of sun gear-planetary gear 1



Fig. 18 Meshing gear pair loads of ring gear-planetary gear 1

全柔模型计算得到的动态啮合力分解到各轮齿上, 进而得到轮齿动载荷 $F'_{spi(upi)}|_{t}$,如下式所示:

$$F_{\rm spi(rpi)}^{l}\Big|_{\rm de} = \frac{\left[\sum_{l=1}^{\rm ceil\left[\xi_{\rm spi(rpi)}\right]} F_{\rm spi(rpi)}^{l}\right]\Big|_{i}}{\left[\sum_{l=1}^{\rm ceil\left[\xi_{\rm spi(rpi)}\right]} k_{\rm spi(rpi)}^{l}\right]\right]_{i}} (23)$$

式中 F^l_{spi(pi)}为内齿圈(太阳轮)-行星轮 i 啮合副中 参与啮合的第 l 对轮齿动载荷。

从图 17,18 中可知,相较于刚度分解模式下的 轮齿动载荷,考虑多轮齿动态啮合状态后,其轮齿动 载荷峰值更大,且更偏向于左侧。因此若将动态啮 合力直接按照啮合刚度幅值简单地分解到各轮齿 上,容易低估轮齿动载荷幅值。在同一对内齿圈-行 星轮 *i* 啮合副中,多轮齿啮合点沿啮合线方向等间 隔分布,此时啮合点越靠近从动轮(内齿圈轮齿节 点),内齿圈轮齿节点弹性变形在该处的投影分量将 会越小(即式(4)中 θ_{ij} 叉乘系数更小),使得对应的 啮合副相对位移更大,加之时变啮合刚度作用,造成 相较于刚性模型,考虑构件柔性后,内齿圈-行星轮 啮合副的轮齿动载荷峰值会朝左侧偏移(啮入起始 点侧)。因此,考虑内齿圈结构柔性有助于获取更为 准确的内齿圈-行星轮的齿轮动载荷分布。 2.3.3 均载系数

为了描述整个行星轮系因外载荷变动、构件变形、时变啮合刚度与传动误差等动态参数激励引起的均载性能变化,行星轮系均载系数的计算式为^[31]:

$$K_{\gamma}(\theta_{c}) = \max\left\{ \frac{N_{p} \sum_{l=1}^{\operatorname{ceil}(\xi_{rpl})} F_{rpl}^{l}}{\sum_{i=1}^{N_{p}} \sum_{i=1}^{\operatorname{ceil}(\xi_{rpl})} F_{rpl}^{l}} \right\}$$
(24)

计算结果如图 19 所示。从图 19 中可知,相较于 刚性模型,考虑构件柔性后,行星轮均载系数增大。 这是由于相较于全柔模型,刚性模型的内齿圈被简 化为集中质量点,其振动位移幅值偏小(如图 16 所 示),且无法计算因轮齿动载荷造成的内齿圈局部挤 压变形(如图 8(a)所示),造成计算得到的内齿圈与 5个行星轮之间的动态啮合力较为理想。分析结果 表明,若采用内齿圈-行星轮啮合副的动态啮合力计 算行星轮均载系数(式(24)),建议在模型中考虑内 齿圈结构柔性。



2.4 变速变载工况

由于风速的随机性,风电齿轮箱需要在变速变载 工况下长期运行。为了验证本文模型适用于变速变 载工况,通过预设输入扭矩产生突变,获取构件振动 位移、轮齿载荷以及均载系数。输入扭矩预设过程: ① $t \le 1 \text{ s b }, T_{\text{in}} = 4 \times 10^6 \text{ N} \cdot \text{m};$ ② $1 \text{ s} < t \le 1.2 \text{ s} \text{ b },$ $T_{\text{in}} = 4 \times 10^5 \text{ N} \cdot \text{m};$ ③ $1.2 \text{ s} < t \text{ b}, T_{\text{in}} = 4 \times 10^6 \text{ N} \cdot \text{m};$ 2.4.1 构件振动

图 20~22分别为扭矩突变工况下太阳轮、行星 轮和内齿圈的振动位移。从图 20~22中可知,当输 入扭矩骤跌时,各构件的瞬态振动位移幅值明显降 低;全柔模型和刚性模型均可以较好地计算太阳轮 和行星轮的瞬态振动响应;相较于刚性模型,全柔模 型可以计算得到更为详细的内齿圈轮齿节点瞬态振 动响应,有助于指导内齿圈结构优化设计。



Fig. 22 Vibration displacements of ring gear tooth node 1

2.4.2 轮齿载荷

图 23和 24 分别为扭矩突变工况下太阳轮-行星 轮 1和内齿圈-行星轮 1啮合副载荷的变化情况。从 图 23,24可知,在全柔模型中,输入扭矩跌落会降低 轮齿动载荷,且不同轮齿动载荷降幅存在差异,太阳 轮-行星轮 1 的轮齿动载荷分别降至-177.3和 -188 kN·m,内齿圈-行星轮 1 的轮齿动载荷分别降 至-202.5和-110.8 kN·m,这意味对应的轮齿已发 生脱齿,且容易产生反向接触。刚性模型计算得到 的太阳轮-行星轮啮合副瞬态载荷变化与全柔模型 计算结果差异较小;由于内齿圈结构柔性会吸收部



图 23 太阳轮-行星轮1啮合副载荷

Fig. 23 Meshing gear pair loads of sun gear-planetary gear 1





分因冲击载荷引起的轮齿节点振动,造成刚性模型 计算得到的内齿圈-行星轮啮合副中部分轮齿瞬态 载荷略大于全柔模型计算结果。此外,相比于全柔 模型计算结果,刚度分解模式下各轮齿动载荷均大 于零,表明该方法不适用于计算变速变载工况下的 轮齿动载荷。

2.4.3 均载系数

图 25 所示为扭矩突变工况下行星轮均载系数 的变化情况。从图 25 可知,扭矩突变会显著增大行 星轮均载系数,表明此时内齿圈与5个行星轮之间 的动态啮合力出现了明显差异。此外,由于柔性内



Fig. 25 Load-sharing coefficient of planetary gear

齿圈的吸振作用,造成在扭矩突变期间内,柔性模型 计算得到的行星轮均载系数明显小于刚性模型计算 结果。因此,在计算变速变载工况下的行星轮均载 系数时,建议考虑内齿圈结构柔性,可以提高计算结 果精度。

3 结 论

本文将行星轮系啮合副常规等效单点啮合细化 至多对轮齿啮合,通过引入啮合副变速表征变量和 内齿圈虚拟振动线位移,构建了驱动轮转角与行星 轮系多轮齿啮合状态的映射关系,并基于模态缩减 理论,将内齿圈轮齿与弹性支撑进行耦合,建立计入 结构柔性的风电齿轮箱行星轮系变速动力学模型, 分析了工况变化对啮合副变速表征变量、构件振动、 轮齿载荷和均载系数的影响,主要结论如下:

(1)当5个行星轮受力平衡时,行星轮切向变形量方向与行星架旋转方向相反;内齿圈轮齿节点瞬态变形整体呈"五角星"形状,且会随着行星架旋转;行星轮系各构件径向受力平衡位置变化最大,轴向受力平衡位置变化较小。

(2) 在稳态工况下,内齿圈轮齿节点振动位移 呈现大幅低频波动和高频振动的叠加特征;行星轮 系轮齿动载荷先增大后减小,整体变化趋势与单对 齿啮合刚度相似;轮齿动载荷会使柔性内齿圈产生 局部挤压变形,影响均载性能。

(3)当输入扭矩跌落时,行星轮系各构件瞬态 振动位移幅值将骤减;扭矩突变会破坏多个行星轮 之间的动载荷平衡,恶化均载性能;柔性内齿圈可在 一定程度上吸收部分因冲击载荷引起的构件振动, 提高行星轮均载性能。

本文方法可以直接考虑传动构件复杂结构几何 特征与多轮齿啮合状态,避免因简化处理带来的精 度不足,为实现重载风电齿轮箱行星轮系变速动力 学建模、提高动态特性分析精度提供了一种有效技 术手段。

参考文献:

- [1] 朱才朝,周少华,张亚宾,等.滑动轴承在风电齿轮箱中的应用现状与发展趋势[J].风能,2021(9):38-42.
 ZHU Caichao, ZHOU Shaohua, ZHANG Yabin, et al. Application status and development trend of sliding bearings in wind turbine gearboxes[J]. Wind Energy, 2021(9):38-42.
- [2] Lin J, Parker R G. Sensitivity of planetary gear natural frequencies and vibration modes to model parameters

[J]. Journal of Sound and Vibration, 1999, 228(1): 109-128.

- [3] Eritenel T, Parker R G. Modal properties of three-dimensional helical planetary gears [J]. Journal of Sound and Vibration, 2009, 325(1-2): 397-420.
- [4] Guo Y, Parker R G. Dynamic analysis of planetary gears with bearing clearance [J]. Journal of Computational and Nonlinear Dynamics, 2012, 7(4):041002.
- [5] Guo Y, Keller J, Parker R G. Nonlinear dynamics and stability of wind turbine planetary gear sets under gravity effects [J]. European Journal of Mechanics-A/Solids, 2014, 47: 45-57.
- [6] Zhai H, Zhu C, Song C, et al. Influences of carrier assembly errors on the dynamic characteristics for wind turbine gearbox [J]. Mechanism and Machine Theory, 2016, 103: 138-147.
- [7] Öztürk V Y, Cigeroglu E, Özgüven H N. Ideal tooth profile modifications for improving nonlinear dynamic response of planetary gear trains[J]. Journal of Sound and Vibration, 2021, 500: 116007.
- [8] Parker R G, Wu X. Vibration modes of planetary gears with unequally spaced planets and an elastic ring gear
 [J]. Journal of Sound and Vibration, 2010, 329(11): 2265-2275.
- [9] Fan Z, Zhu C, Song C. Dynamic analysis of planetary gear transmission system considering the flexibility of internal ring gear[J]. Iranian Journal of Science and Technology, Transactions of Mechanical Engineering, 2020, 44(3): 695-706.
- [10] Guan X, Tang J, Hu Z, et al. Dynamic analysis of spur gear pair established by flexible ring and time-varying mesh model[J]. Journal of the Brazilian Society of Mechanical Sciences and Engineering, 2022, 44(4): 1-21.
- [11] Kahraman A, Kharazi A A, Umrani M. A deformable body dynamic analysis of planetary gears with thin rims[J]. Journal of Sound and Vibration, 2003, 262(3): 752-768.
- [12] 张俊,宋轶民,王建军.计人齿圈柔性的直齿行星传动 动力学建模[J].机械工程学报,2009,45(12):29-36.
 ZHANG Jun, Song Yimin, WANG Jianjun. Dynamic modeling for spur planetary gear transmission with flexible ring gear [J]. Journal of Mechanical Engineering, 2009,45(12):29-36.
- [13] 许华超,秦大同.内激励下弹性边界柔性直齿内齿圈振动响应研究[J].机械工程学报,2018,54(9):161-167.
 XU Huachao, QIN Datong. Vibration response of flexible spur ring gear with elastic foundation under internal excitation[J]. Journal of Mechanical Engineering, 2018,54(9):161-167.
- [14] 魏静,张爱强,秦大同,等.考虑结构柔性的行星轮系耦 合振动特性研究[J].机械工程学报,2017,53(1):1-12.

WEI Jing, ZHANG Aiqiang, QIN Datong, et al. Coupling vibration analysis for planetary gear system considering flexible structure[J]. Journal of Mechanical Engineering, 2017,53(1):1-12.

- [15] Abousleiman V, Velex P, Becquerelle S. Modeling of spur and helical gear planetary drives with flexible ring gears and planet carriers[J]. Journal of Mechanical Design, 2007,129(1): 95-106.
- [16] Portron S, Velex P, Abousleiman V. A hybrid model to study the effect of tooth lead modifications on the dynamic behavior of double helical planetary gears [J]. Proceedings of the Institution of Mechanical Engineers, Part C: Journal of Mechanical Engineering Science, 2019, 233(21-22): 7224-7235.
- [17] Bettaïeb M N, Velex P, Ajmi M. A static and dynamic model of geared transmissions by combining substructures and elastic foundations—applications to thin-rimmed gears [J]. Journal of Mechanical Design, 2007,129(2):184-194.
- [18] Guilbert B, Velex P, Dureisseix D, et al. A mortar-based mesh interface for hybrid finite-element/ lumped-parameter gear dynamic models-applications to thin-rimmed geared systems [J]. Journal of Mechanical Design, 2016, 138(12):123301.
- [19] 许华超,秦大同,刘长钊,等.计入结构柔性的直升机主 减速器振动特性分析[J].航空动力学报,2019,34(5): 1020-1028.

XU Huachao, QIN Datong, LIU Changzhao, et al. Vibration characteristics for helicopter main gearbox considering structural flexibility [J]. Journal of Aerospace Power, 2019, 34(5): 1020-1028.

- [20] Helsen J, Vanhollebeke F, Marrant B, et al. Multibody modelling of varying complexity for modal behaviour analysis of wind turbine gearboxes [J]. Renewable Energy, 2011, 36(11): 3098-3113.
- [21] Wang J. Rayleigh coefficients for series infrastructure systems with multiple damping properties[J]. Journal of Vibration and Control, 2015, 21(6): 1234-1248.
- [22] Abousleiman V, Velex P. A hybrid 3D finite element/ lumped parameter model for quasi-static and dynamic analyses of planetary/epicyclic gear sets[J]. Mechanism and Machine Theory, 2006, 41(6): 725-748.
- [23] Wei J, Zhang A, Qin D, et al. A coupling dynamics analysis method for a multistage planetary gear system[J]. Mechanism and Machine Theory, 2017, 110: 27-49.
- [24] Parker R G, Lin J. Mesh phasing relationships in planetary and epicyclic gears [J]. Journal of Mechanical Design, 2004, 126(2): 365-370.
- [25] Liu C, Qin D, Liao Y. Dynamic model of variable speed process for herringbone gears including friction

calculated by variable friction coefficient [J]. Journal of Mechanical Design, 2014, 136(4): 041006.

- [26] Tan J, Zhu C, Song C, et al. Dynamic modeling and analysis of wind turbine drivetrain considering platform motion [J]. Mechanism and Machine Theory, 2019, 140; 781-808.
- [27] 常乐浩,刘更,吴立言.齿轮综合啮合误差计算方法及 对系统振动的影响[J].机械工程学报,2015,51(1): 123-130.
 CHANG Lehao, LIU Geng, WU Liyan. Determination of composite meshing errors and its influence on the vibration of gear system[J]. Journal of Mechanical Engineering, 2015,51(1):123-130.
- [28] 成大先. 机械设计手册 [M]. 六版. 北京:化学工业出版社, 2017.

CHENG Daxian. Mechanical Design Manual[M]. 6th ed. Beijing: Chemical Industry Press, 2017.

- [29] 谭建军.双馈风电机组传动链系统耦合动力学研究
 [D].重庆:重庆大学,2019.
 TAN Jianjun. Coupling dynamics research of a doubly-fed wind turbine drivetrain[D]. Chongqing: Chongqing University,2019.
- [30] Wan X, Zhi Q. Precise integration method for LQG optimal measurement feedback control problem [J]. Applied Mathematics and Mechanics, 2000, 21 (12) : 1417-1422.
- [31] Qiu X, Han Q, Chu F. Load-sharing characteristics of planetary gear transmission in horizontal axis wind turbines[J]. Mechanism and Machine Theory, 2015, 92: 391-406.

Study on dynamics characteristics of planetary gear train in wind turbine gearboxes considering flexible structures

TAN Jian-jun¹, LI Hao¹, RAN Feng¹, ZHU Cai-chao¹, SONG Chao-sheng¹, LI Zu-feng²
 (1.State Key Laboratory of Mechanical Transmission, Chongqing University, Chongqing 400044, China;
 2.National Research Base of Intelligent Manufacturing Service, Chongqing Technology and Business University, Chongqing 400067, China)

Abstract: The conventional beam/shell elements cannot consider complex geometric features of components, leading to low calculation accuracy. Besides, the finite element calculation has a large amount of computation and its system-scaled modeling and dynamic analysis are difficult. For the abovementioned problems, a variable speed modeling method for the planetary gear train is proposed. Taking the planetary gear train in the low-speed stage of a 5MW wind turbine gearbox as the research object, the coupling relationship between the ring gear and its elastic support is established by using finite element condensation theory based on the ring gear structure and its boundary characteristics. The rotation angle of the driving gear is associated with the meshing states of gear teeth in the planetary gear train by introducing the characteristic variables for describing the variable speed process of meshing gear pairs and virtual vibration line displacement of ring gear. Considering the flexibilities of the carrier and sun gear shaft, a dynamic model of the planetary gear train that is suitable for describing the variable speed process is established by coupling each component with the compatibility of interface displacements. The results show that when the loaded five planet gears reach equilibrium, the transient deformations of all ring gear tooth nodes are presented as the shape of a pentagram and rotate with the carrier. The dynamic tooth load of the planetary gears increases first and then decreases, which is similar to the meshing stiffness of a single tooth pair. Under steady condition, the vibration displacement of ring gear tooth node shows the superposition characteristics of large low-frequency fluctuation and high-frequency vibration. When the input torque is suddenly changed, the dynamic load balance between multiple planets will be destroyed, and the flexible ring gear can absorb part of the component's vibration caused by impact load to a certain extent, and improve the load sharing performance.

Key words: machinery dynamics; wind turbine gearbox; planetary gear train; structure flexibility; ring gear

作者简介:谭建军(1991一),男,博士,副研究员。电话:(023)65111192; E-mail: jianjuntan@cqu.edu.cn。