双路功率分流传动系统的静态均载特性分析

董 皓^{1,2},方宗德²,杜进辅²

(1. 西北机电工程研究所, 712099 陕西 咸阳; 2. 西北工业大学 机电学院, 西安 710072)

摘 要:为了解决双路功率分流系统的载荷均匀分配的问题,建立该系统的力学模型.首先,采用轮齿几何接触分析和 承载接触分析方法对齿轮副实际啮合过程进行仿真,得到齿轮副的时变啮合刚度,提高了计算的精确度,然后,根据系统 构成功率流闭环的特点推导出系统的变形协调条件,并结合力矩平衡方程和弹性支撑条件计算各齿轮副传递的扭矩,得 到系统的均载系数,最后,分析了浮动轮基于花键间隙和径向限位环约束浮动时对均载特性的影响.结果表明:误差对 系统均载特性共同起作用,单独减小某一误差的影响,并不能完全达到均载,基本构件浮动有利于提高均载性能.通过 花键间隙和径向限位环的辅助均载作用明显改善了系统的均载特性.与相关实验数据对比,验证了该方法的正确性. 关键词:功率分流:承载接触分析;变形协调;力矩平衡;间隙浮动;限位环;均载

中图分类号: TH132.4 文献标志码: A 文章编号: 0367-6234(2013)09-0094-06

Static load sharing characteristics analysis for power split transmission system

DONG Hao1,2, FANG Zongde2, DU Jinfu2

(1. Northwest Institute of Mechanical & Electrical Engineering, China North Industries Group Corporation, 712099 Xian yang Shanxi China; 2. School of Mechanical Engineering, Northwestern Polytechnical University, 710072 Xi'an, China)

Abstract: To implement the uniform load distribution of the power-split transmission, a pseudo static model is built. First, according to the method of theoretical analysis of tooth contact analysis (TCA) and loaded tooth contact analysis (LTCA), the actual meshing process of each gear pair is simulated, and the fitting curves of time-varying mesh stiffness are obtained, which can improve the numerical precision. Next, according to the closed-loop characteristic of system power flow, the conditions for deformation compatibility of torsion angle are proposed, which are then combined with the torque equilibrium conditions and elastic support conditions to calculate the transmission torque of each gear pair. Finally, the load-sharing coefficient of the system is obtained, and the influence of the floating pinion based on spline clearance floating and constrained by the radial spacing ring is analyzed. The results show that the errors collectively influence the load sharing characteristics, only reducing a certain error never fully reach the perfect loading sharing characteristics. The floating component can significantly improve the load sharing characteristics. By comparing the theoretical data with the experimental data, the correctness of the method proposed is verified.

Key words: power split; loaded tooth contact analysis; deformation compatibility; moment equilibrium; clearance floating; radial spacing ring; load sharing

双路功率分流传动系统采用功率分支技术,

收稿日期: 2012-09-06.

基金项目:国家自然科学基金资助项目(51175423).

作者简介:董 皓(1985—),男,博士研究生;

方宗德(1948—),男,教授,博士生导师.

结构紧凑,能在很小的体积质量下满足高速重载 的工况要求,在航空、航天领域具有广阔的应用前 景.功率分流传动系统的核心问题是研究系统的 均载特性,解决各分支载荷平均分配,国内外在这 方面做了很多研究,Kish^[1-2]提出一种应用于 Comanche 直升机中的双路功率分流齿轮传动减

通信作者: 董皓, donghaofane@ sina. com.

• 95 •

速器. Krantz 等^[3-4]对双路功率分流减速器的均 载问题进行了静力学研究,得出了满足当时制造、 安装条件下的均载系数. White^[5-6]设计了双路功 率分流传动系统中各发动机轴相隔较远目平行布 置的方案,得出了该系统重量轻、功率损失小和集 成性高的结论. 日高照晃等^[7]运用静力学方法研 究了行星轮系中各个构件的误差对载荷分配系数 的影响.方宗德等^[8]就三路分流星型减速系统在 各级联接刚度和星轮偏心误差影响下的动载荷与 均载系数进行了分析.还有一些学者对功率分流 做了相关的研究^[9-11],但是,以往研究中大多采 用等效平均啮合刚度,并不能完全准确反映真实 的齿面啮合过程,本文基于轮齿几何接触分析和 承载接触分析将整个啮合过程离散为有限的啮合 点,对每个啮合位置进行力学特性分析,可以提高 计算的准确性,并且,以往的研究大多仅考虑构件 之间的力学平衡关系,而忽略了功率流动闭环的 这一特点所构成的变形协调条件,该条件中构件 的各类误差会相互叠加或者抵消,所以考虑变形 协调条件能够更好地反映整个系统的均载特性.

文中推导出变形协调条件,结合力矩平衡和 弹性支承条件,得到系统均载系数,分析了基于花 键间隙浮动和径向限位环辅助均载对系统均载特 性的影响.

1 系统静力学模型建立

本文针对文献[4]中研究的双路功率分流系 统做了理论分析.图1为该系统的结构示意图,该 系统应用于某航空直升机动力传输装置.



图1 双路功率分流传动系统简图

系统在第 I 级小齿轮采用功率两分支,两级 之间通过均载扭力轴传递扭矩,第 II 级两个小齿 轮同时与输出大齿轮啮合,各齿轮处靠滚动轴承 支承,该系统可进一步提高传动装置功率密度比, 有效解决传动装置大扭矩、大速比的要求.力学结构模型和各齿轮转角对应关系如图2所示.



图 2 力学结构模型和各齿轮转角对应关系示意图

由图 2 可知,系统转速为 n_1 ,输入扭矩为 T_1 , K_{ij} 为时变啮合刚度, Δ ϕ_i 和 Δ ϕ_j 为齿轮 i、j的扭转 角, Δ ϕ_{ij} (T_{ij} (k))表示齿轮 i 在扭矩 T_{ij} (k)作用下 相对于齿轮 j的扭转角变形, p_u 和 g_v (u = 1,4,5; v = 2,3,6)表示各齿轮的代号. 扭矩相互作用力 可表示为 $T_{ij} = -i_{ij}T_{ji}$ (i = 1,2,...,6; j = 1,2,...,6),其中 $i_{ij} = r_{bj}/r_{bi}$, r_{bi} 和 r_{bj} 为齿轮 i,j的基圆半 径,得到系统的力矩平衡条件如下:

$$\begin{cases} T_1 - T_{12}(k) - T_{13}(k) = 0, \\ T_{46}(k) - T_{12}(k)I_{12} = 0, \\ T_{56}(k) - T_{13}(k)I_{13} = 0. \end{cases}$$
(1)

式中: $T_{ij}(k)$ 表示齿轮j对齿轮i在一个啮合周期 中第k个啮合位置($k = 1, 2, \dots, 5$)的扭矩.

2 系统扭转角变形协调条件

由图 2 所示的模型,根据系统本身功率流动 闭环的特点,功率流动可以分为 2 个通道,通道 1 包含齿轮 p1、g2、轴 24、齿轮 p4、g6,通道 2 包含齿 轮 p1、g3、轴 35、齿轮 p5、g6.由于各齿轮副啮合转 角满足 $\Delta\phi_{ij}(T_{ij}(k)) = \Delta\phi_i - i_{ij}\Delta\phi_j$,得到变形协 调条件为

$$\begin{split} \Delta\phi_{12}(T_{12}(k)) + I_{12}\Delta\phi_{24}(T_{24}(k)) + I_{12}\Delta\phi_{46}(T_{46}(k)) &= \\ \Delta\phi_{13}(T_{13}(k)) + I_{13}\Delta\phi_{35}(T_{35}(k)) + I_{13}\Delta\phi_{56}(T_{56}(k)). \end{split}$$
(2)

其中,扭力轴的转角关系为

 $\begin{cases} \Delta \phi_{24}(T_{24}(k)) = \Delta \phi_2 - \Delta \phi_4 = T_{24}(k)/N_{24}, \\ \Delta \phi_{35}(T_{35}(k)) = \Delta \phi_3 - \Delta \phi_5 = T_{35}(k)/N_{35}. \end{cases}$ (3) $\ensuremath{\vec{x} \ensuremath{\psi}\xspace{-1.5ex}} \ensuremath{\vec{x} \xspace{-1.5ex}} \$

误差体现在啮合线上的位移变化 ΔL;; 为

 $\Delta L_{ij} = \left[\left(x_i + \Delta A_{xi} \right) - \left(x_j + \Delta A_{xj} \right) \right] \cos \chi_{ij} +$

 $[(y_i + \Delta A_{y_i}) - (y_j + \Delta A_{y_j})] \sin \chi_{ij}.$ (4) 式中: $x_i \, \langle y_i \, \pi x_j \, \langle y_j \, \beta B$ 为齿轮 $i \, \langle j \, B \, x \, \langle y \, \rho$ 的轴心 变形量; $\Delta A_{x_i} \, \langle \Delta A_{x_j} \, \beta B$ 为齿轮 $i \, \langle j \, \rho \, x \, \rho$ 误差幅

第45卷

值, ΔA_{yi} 、 ΔA_{yj} 分别为齿轮 *i*、 *j*的 *y*向误差幅值; χ_{ij} 为齿轮副啮合线与 *x* 轴正向夹角.

啮合作用力可表达为

 $T_{ij}(k)/r_{bi} = K_{ij}(r_{bi}\Delta\phi_i - r_{bj}\Delta\phi_j + \Delta L_{ij}).$ (5) 得到误差影响下的各齿轮副啮合转角为

 $\Delta \phi_{ij}(T_{ij}(k)) = (T_{ij}(k)/r_{bi}/K_{ij} - \Delta L_{ij})/r_{bi}.$ (6) 考虑弹性支承条件,可表示为

$$\begin{cases} \sum (T_{ij}(k)/r_{bi} \cdot \cos \chi_{ij}) - K_{xi}x_i = 0, \\ \sum (T_{ij}(k)/r_{bi} \cdot \sin \chi_{ij}) - K_{yi}y_i = 0. \end{cases}$$
(7)

式中: K_{xi} 和 K_{yi} 为齿轮i的x , y向的支承刚度.

将式(6)代入式(2)中,得到误差影响下的 变形协调条件,联立弹性支承条件和力矩平衡条 件,建立系统的弯 —— 扭耦合关系,可求得各齿 轮副传递的扭矩 \overline{T}_{ij} ,并最终计算得到系统的均载 系数,该均载系数的大小表征着系统的均载特性 的好坏,均载系数越大,系统的均载特性越差.

3 基于 LTCA 的时变啮合刚度

轮齿在外载荷作用下啮合时,角变形主要由 几何传动误差、弯曲变形和接触变形导致的^[11], 这3组引起的扭转角变形和扭矩 *T_{ij}(k)*的函数式 描述为

 $\Delta \phi_{ij}(T_{ij}(k)) = a + bT_{ij}(k) + cT_{ij}(k)^{2/3}.$ (8) 式中:*a*,*b*,*c* 为常数项.

忽略轮齿齿面摩擦,假设两对齿(I和II)同时接触.在载荷 P 作用下,力矩平衡和轮齿接触 变形后位移协调条件由下式描述^[12],具体计算可 参考文献[12-13],此处不再赘述.

$$\begin{cases} \sum_{j=1}^{n} p_{jI} + \sum_{j=1}^{n} p_{jII} = p(p_{j}(j = 1, 2, \dots, n)), \\ [F]_{k}[P_{j}]_{k} + [w]_{k} = [Z] + [d_{j}]_{k}. \end{cases}$$
(9)

式中: $k = I, II, [p_j]_k = [p_1, p_2, \dots, p_n]^T, [d_j]_k = [d_1, d_2, \dots, d_n]^T, [Z] = Z[1, 1, \dots, 1]^T (若 p_{jk} > 0, 则 d_{jk} = 0; 若 p_{jk} = 0, 则 d_{jk} > 0). p_j (j = 1, 2, \dots, n)$ 是齿对 k 的瞬时接触椭圆长轴离散点 j 处的法向载荷, $d_j (j = 1, 2, \dots, n)$ 是齿对 k 的瞬时接触椭圆 长轴离散点 j 处变形后的齿面间隙, Z 为轮齿的法向位移, $[F]_k$ 是齿对 k 的法向柔度矩阵, $[w]_k$ 为齿面初始间隙, $[w]_k = [\delta]_k + [b_j]_k, b_j (j = 1, 2, \dots, n)$ 为齿对 k 的齿面法向间隙, $[\delta]_k = \delta[1, 1, \dots, 1]^T$.

对一个啮合周期中所有啮合位置上顺序进行 LTCA 计算,得到 $Z_{\Sigma}[P]$ 和[d], Z 为当前接触位 置载荷 P 作用下的齿轮变形后的法向线位移传动 误差,将其变换为角位移误差 $\Delta \phi_{ij}^{[12-13]}$. 通过计算某一啮合位置 k 下不同载荷作用下 对应的多组承载传动误差,将其分别带入式(9), 即可确定系数 a,b,c,同时,可以推导出承载传动 误差与名义载荷的函数关系式,再拟合出一个啮 合周期中各啮合位置下承载传动误差随扭矩 *T_{ij}(k)*变化的函数关系式,最后得到各对齿轮副 时变啮合刚度,可表示为

 $K_{ij}(k) = (T_{ij}(k)/r_{bi})/(\Delta \phi_{ij}(T_{ij}(k))).$ (10) 该刚度能够更加直接的反映出齿轮在各啮合位置 的啮合特性.

4 花键间隙浮动条件

第 I 级小齿轮做成浮动结构,与高速输入轴 和输出件用可活动的短花键联接,由花键传递扭 矩.浮动轮受花键联接的约束,不能完全自由浮 动,浮动轮的支承刚度如图 3 所示.



图 3 浮动轮支承刚度示意图

由图3示出,在花键传递扭矩的过程中,内外 花键摩擦力为 $F_m = \tau F_N, F_N$ 表示内外花键之间的 正压力, τ 为摩擦系数,取 $\tau = 0.1$.浮动时的浮动 量为 $R = \sqrt{(x_1^{(n)2} + y_1^{(n)2})}, x_1^{(n)}$ 和 $y_1^{(n)}$ 表示在x和y方向的浮动量,n代表计算次数.

浮动过程中,浮动小轮受到 2 个啮合大齿轮 的啮合力和花键联接轴的支承反力共同作用,当 支承反力小于摩擦力 F_m 时,内外花键之间不产生 滑移,由输入轴的弯曲适应小轮位置变化,即 0 ~ S1 段;当支承反力大于摩擦力 F_m 时,内外花 键产生滑移,由滑移量适应浮动轮的位置变化,即 S1 ~ S2 段;当滑移量超出 S2 时,即内外花键消除 了径向间隙量,小轮位置变化重新由输入轴的弯 曲变形决定,图3 中 S1 ~ S2 即为内外花键的径向 间隙.浮动小轮支承反力在 x_{y} 向的分量 $\Delta F_{x1}^{(n)}$ 、 $\Delta F_{y1}^{(n)}$ 分别为

$$\begin{aligned} \Delta F_{x1}^{(n)} &= \\ & \begin{cases} -K_w \cdot R \cdot \cos\left(\zeta^{(n)}\right), & 0 \leq R \leq S_1; \\ -F_m \cdot \cos\left(\zeta^{(n)}\right), & S_1 < R \leq S_2; \\ -[F_m + K_w \cdot (R - S_2)] \cdot \cos\left(\zeta^{(n)}\right). & R > S_2. \end{aligned}$$

$$(11)$$

 $\Delta F_{y1}^{(n)} = \begin{cases} -K_{w} \cdot R \cdot \sin(\zeta^{(n)}), & 0 \leq R \leq S_{1}; \\ -F_{m} \cdot \sin(\zeta^{(n)}), & S_{1} < R \leq S_{2}; \\ -[F_{m} + K_{w} \cdot (R - S_{2})] \cdot \sin(\zeta^{(n)}). & R > S_{2}. \end{cases}$ (12)

式中: K_w 表示弯曲刚度, $\zeta^{(n)}$ 表示向量 ($x_1^{(n)}$, $y_1^{(n)}$)的方向角.则有,浮动件的支承平衡条件:

$$\begin{cases} \sum (T_{ij}(k)/r_{b1} \cdot \cos \chi_{ij}) + \Delta F_{x1}^{(n)} = 0, \\ \sum (T_{ij}(k)/r_{b1} \cdot \sin \chi_{ij}) + \Delta F_{y1}^{(n)} = 0; \\ (i = 1, j = 2, 3). \end{cases}$$
(13)

将式(14)联立其它各构件的支承平衡条件 和力矩平衡条件以及变形协调条件,建立间隙非 线性数学模型,可以求解得到系统的均载系数.

5 径向限位环辅助均载条件

浮动件在浮动过程中,没有径向支承,为了防 止浮动量过大而脱离啮合状态,则浮动轮的两端 面上分别设有一个径向限位环,径向限位环起辅 助均载的作用.浮动轮径向限位环的外径与浮动 轮的节圆直径相等,两个关联的大齿轮的径向限 位环的外径与大齿轮的节圆直径相等,如图 4 所示.



图 4 限位环结构示意图

同时,应保证浮动轮和其关联的齿轮同步运动,形成封闭力系,如图5所示.



图 5 浮动轮相互运动关系示意图

浮动轮的中心可在 $O_1 ~ O_1'$ 之间上下浮动 来满足均载,左右摆动由两侧大齿轮空刀槽里的 径向限位环限制. 当浮动轮与齿轮 3 啮合时,受到 齿轮啮合力的作用,浮动轮中心有向上运动的趋 势,以消除浮动轮与齿轮 2 间的圆周侧隙 j_{w12} ,此 时浮动轮的中心 O 向上浮动到 O_1' 的位置. 浮动 轮与齿轮2啮合时,向下浮动同理.浮动区域如图 5中*H*₁所示,如果浮动平衡点超出该区域内,则将 浮动轮的平衡位置点强行定位在径向限位环的边 界上,此时,径向限位环起支承作用.浮动轮在两 个相互啮合的齿轮和径向限位环的支承反力的共 同作用下自动定心,得到平衡条件如下:

$$\begin{cases} \sum (T_{ij}/r_{bi} \cdot \cos \chi_{ij}) + F_{Cx1} = 0, \\ \sum (T_{ij}/r_{bi} \cdot \sin \chi_{ij}) + F_{Cy1} = 0; \\ (i = 1, j = 2, 3). \end{cases}$$
(14)

式中: F_{Cx1} 和 F_{Cy1} 为限位环在x和y向的对浮动轮的支承反力.

6 算例求解

算例中各参数完全依据文献[4]中的实验参数,功率373Kw,转速8780 r/min,数据见表1.

表1 各齿轮参数

齿轮	齿数/个	分度圆直径/ mm	齿宽/ mm	压力角/ (°)	螺旋角/ (°)
1	32	51.1	44.5	20	6
2,3	124	197. 9	38.1	20	6
4,5	27	68.6	66	25	0
6	176	447.0	59.9	25	0

根据第3小节所述的方法,计算得到两级各 齿轮副的啮合刚度如图6所示.



各轴承数据引用文献[4]中的 table II的轴承数据,轴承刚度计算按照 GB/T307.3—1996 计算.

取 $\Delta A_{x2} = \Delta A_{x4} = \Delta A_{x6} = 0.05 \text{ mm}, 当安装误$ 差共同作用时, 计算得系统的均载系数为 1.0893, 功率分配为54.47%. 各个误差分别作用 时的扭矩分配如图7所示.可以看出, 扭矩在各个 啮合位置成周期性波动, 反应了齿面上不同啮合 位置点的载荷分配. ΔA_{x2}、ΔA_{x4}和 ΔA_{x6}影响下的 均载系数分别为 1.0207、1.0783和1.0641, 功 率分配为 51.03%、53.92%和53.21%. 且误差具 有累加作用.



误差 ΔA_{xi}(i = 2,4,6) 单独变化时,均载特性

如图8所示.可以看出,均载系数随安装误差的增大而增大,第Ⅱ级小齿轮影响最大,其次是第Ⅱ级 大齿轮,最后是第Ⅰ级大齿轮.



图 8 安装误差单独变化时系统的均载系数曲线图

均载系数随花键间隙量变化的情况如图 9 所 示,给定 $\Delta A_{x2} = 0.05 \text{ mm}, \Delta A_{x4} = 0.05 \text{ mm}, \tau = 0.1.$ 可以看出,间隙越大,均载特性越好,花键间隙量为 0 时,完全由轴的弯曲适应浮动轮的位置变化.由于摩 擦力的影响,最后在不同误差下得到均载系数分别 为 1.004 2 和 1.007 9.



图 9 均载系数随间隙量变化曲线图

当花键间隙量满足浮动轮完全浮动时,浮动轮要受到在限位环的径向限位,图 10 给出了均载系数随侧隙量变化的情况,给定误差为 $\Delta A_{,2} = 0.05 \text{ mm} \pi \Delta A_{,4} = 0.05 \text{ mm}. 可以看出,在误差恒定的条件下,侧隙量越大均载性能越好. 侧隙量为$

0时,浮动轮则相当于轴承支承,得到均载系数分 别为1.0151和1.0563,当侧隙量足够大时,系 统达到完全理想的均载特性.

图 11 给出了浮动轮平衡位置点的中心轨迹.可 以看出,在径向限位环的作用下,不同误差影响下, 浮动轮最终达到平衡位置,平衡点为(-2.9781× 10⁻⁷,0.0183)和(-4.8338×10⁻⁶,0.0736),且落在 径向限位环边界上.



7 数据分析和实验

由文献[4]所述,2路分支在传递扭矩过程中 存在一个使得系统的均载特性发生变化的夹角 β,该夹角可以通过图12所示的方式测量.



图 12 测量扭转夹角 β 的实验示意图

实验中通过在第 I 级大齿轮轴向增加薄垫 片的方法来改变该夹角 β ,由图12示出,首先测量 了不同薄垫片厚度下输入扭矩和扭力轴传递的扭 矩的关系,同时测量了薄垫片的厚度和夹角 β 之 间的函数关系,从而建立了给定某一特定输入扭 矩时扭力轴传递的扭矩和夹角 β 的函数关系,最 后确定某一夹角 β 以使扭力轴传递的扭矩能够满 足功率分配在 50% ± 3% 范围内. 实验中给定薄垫片厚度为3 mm 时,扭力轴 传递扭矩随系统输入扭矩变化的关系如 图13(a),同时给出理论计算结果如图13(b) 所示.

由图 13(a)可知,实验数据的一侧分支扭矩为728.61 Nm,另一侧分支扭矩为625.32 Nm,则 功率分配为53.88%,均载系数为1.0776,由 图 13(b)可知,理论分析数据的连接轴的一侧分 支扭矩760.89 Nm,另一侧分支扭矩661.23 Nm, 得到功率分配为53.50%,均载系数为1.0701. 理论和实验结果对比,趋势一致,验证了本文方法 的正确性和可行性.



8 结 论

 同一误差下各构件对系统均载系数的影响不一样,尤其应注意第Ⅱ级构件的误差分布 情况.

 2)间隙浮动能提高系统的均载特性,设计时 花键的最小间隙量可取为各误差引起的浮动件的 最大极限位移量,就可满足均载浮动的要求.

3) 径向限位环起到了良好的辅助均载作用.

通过实验验证了本文方法的可行性和正 确性. 参考文献

- [1] KISH J G. Sikorsky aircraft advanced rotorcraft transmission (art) program-final report [R]. Cleveland: NASA Lewis Research Center, NASA CR-191079, 1993.
- [2] KISH J G. Comanche drive system [R]. Williamsburg: Rotary Wing Propulsion Specialists ' Meeting: Proceedings, American Helicopter Society, 1993.
- [3] KRANTZ T L, A method to analyze and optimize load sharing of split path transmission [R]. Cleveland: NASA Lewis Research Center, NASA TM-107201, 1996.
- [4] KRANTZ T L, DELGADO I R. Experimental study of split-path transmission load sharing [R]. Cleveland: NASA Lewis Research Center, NASA TM – 107212, 1996.
- [5] WHITE G. Split torque helicopter transmissions with widely separated engines [J]. Proceedings of the Institution of Mechanical Engineers, Part G: Journal of Aerospace Engineering, 1989, 203(1): 53-65.
- [6] WHITE G. Design study of a split-torque helicopter transmission [J]. Proceedings of the Institution of Mechanical Engineers, Part G: Journal of Aerospace Engineering, 1998, 212(2): 117-123.
- [7]日高照晃, 衫本信行, 石田武. 遊星歯車装置の荷重
 等配機構における各種誤差と荷重配分の関係
 [C]//日本機械学会論文集.東京:日本機械学会,
 1986, 52(480): 2200 2206.
- [8] 方宗德, 沈允文, 黄镇东. 三路功率分流恒星式减速 器的 动态特性[J]. 航空学报, 1990, 17(7): 341-350.
- [9] 张 婷, 李育锡, 王三民. 功率二分支齿轮传动系统 静态均载特性研究[J]. 机械传动, 2012, 36(3): 14-24.
- [10]杜进辅,方宗德,王宝宾,董皓.基于变形协调的行 星轮系均载特性研究[J]. 航空动力学报,2012,27 (5):1166-1171.
- [11]谷建功,方宗德,庞辉,王成.弧齿锥齿轮功率分 流传动系统建模与承载特性分析[J]. 航空动力学 报,2009,24(11):2625-2630.
- [12]方宗德.修形斜齿轮的承载接触分析[J]. 航空动力 学报,1997,12(3):251-254,329.
- [13]LITVIN F L. Gear geometry and applied Theory [M]. New Jersey: PTR Prentice Hall, 1994: 258 - 280.

(编辑 苗秀芝)