# 电动飞机电推进锥形永磁同步 电机轴向磁拉力影响因素分析



梁力豪,梁培鑫,樊昱琨,刘澄林

西北工业大学,陕西西安 710129

**摘 要:**针对螺旋桨轴向力磨损电推进电机轴承问题,本文提出一种锥形电推进电机方案,利用锥形电机的轴向力平衡螺旋桨的轴向力。首先,建立了电推进锥形永磁同步电机磁路模型,给出了相关参数的数学解析式,同时基于磁路模型给出了锥形电机轴向磁拉力的数学表达式。其次,在此基础上分析了锥角及交直轴电流对轴向磁拉力的影响机理,为锥形永磁同步 电机轴向磁拉力的研究提供了理论参考。

关键词:电动飞机;锥形永磁同步电机;磁路模型;轴向磁拉力;锥角;交直轴电流

## 中图分类号:TM301

## 文献标识码:A

传统飞机造成的环境及噪声污染日益严重<sup>[1-2]</sup>,为解决上 述问题,零排放、低噪声的电动飞机引起了越来越多国家的 关注<sup>[3-5]</sup>。与传统的涡轮螺旋桨飞机不同,电动飞机使用带有 螺旋桨的电动机为飞机提供动力。美国电气设备服务协会 (EASA)结合飞机维修技术人员的反馈总结出了电动飞机的 维修注意事项,强调电动飞机中螺旋桨轴向力、振动等因素 导致电机轴承磨损严重,尤其在飞机起飞阶段螺旋桨受力更 大,对轴承损害更为严重<sup>[6]</sup>。由于螺旋桨与电机轴直接相连, 在飞机飞行的过程中,螺旋桨旋转产生的推力通过电机轴承 传递给机身。长期按此方式运行,会造成电推进电机轴承的 磨损,缩短飞机的运行寿命,甚至会产生安全隐患<sup>[7-8]</sup>。

为了降低电动飞机的安全风险和减小轴承处的受力磨损,本文采用锥形永磁同步电机(CR-PMSM)自身产生的轴向磁拉力来平衡轴承处的受力。考虑到不同的飞行工况,锥形电机轴向磁拉力的计算,对于实现轴承处受力的有效平衡尤为重要。目前,计算轴向力的方法有虚位移法、麦克斯韦应力法和有限元法。虚位移法是假设转子移动一个很小的位移,定转子气隙能量变化对轴向位移求导获得轴向力,但该方法忽略了谐波的影响<sup>[9-10]</sup>。麦克斯韦应力法认为轴向力密度与气隙磁密的平方成正比,轴向力等于轴向力密度的面积分<sup>[11-12]</sup>。有限元法利用微元的方法计算各剖分单元的轴向

#### DOI: 10.19452/j.issn1007-5453.2024.01.009

力,然后再对整个求解区域求和<sup>[13-14]</sup>。相对而言,麦克斯韦应 力法和有限元法,计算精度更高,较为常用。

本文基于磁路法和磁场解析法,构建了锥形电机的转子 磁路解析模型,计算了锥形转子磁路的相关参数,并根据张 力张量法,给出了锥形电机轴向磁拉力的计算公式,着重分 析了锥形电机特有的结构参数,即锥角及交直轴电流对轴向 磁拉力的影响规律,最后通过仿真验证了该分析模型的正确 性和有效性,为后续锥形电机的分析提供了理论参考。

## 1 CR-PMSM轴向磁拉力数学模型

本文以8极54槽内置式CR-PMSM为例,其整体结构 及定转子如图1所示。

电机通过前端盖与法兰盘相连,实际安装时,电机轴通 过键与联轴器紧密配合,螺旋桨固定在联轴器上。图1(a) 中标号含义如下,构成转子的组成部分有:转轴(1)、转子 (2)和永磁体(6);构成定子的部分有:定子铁芯(3);构成电 机机壳的部分有:深沟球轴承(15,16),机壳(5),后端盖 (4),前端盖(7);构成前端轴向力测量的部分有:防尘保护 套筒(9)、螺旋桨固定轴承(11)、定位轴承套(12)、S形压力 传感器(13);构成法兰盘组件的有:前端固定法兰盘(8)、法

收稿日期: 2023-07-28; 退修日期: 2023-10-25; 录用日期: 2023-12-07

基金项目:国家自然科学基金(52107056);航空科学基金(2019ZC053013);陕西省自然科学基金(2021JQ-113)

引用格式: Liang Lihao, Liang Peixin, Fan Yukun, et al. Analysis of influence factors on axial magnetic force of conical-rotor permanent magnet synchronous motor for electric aircraft propulsion[J].Aeronautical Science & Technology, 2024, 35(01):84-90. 梁力豪,梁 培鑫,樊昱琨,等. 电动飞机电推进锥形永磁同步电机轴向磁拉力影响因素分析[J].航空科学技术, 2024, 35(01):84-90. 兰盘紧固件(14)、法兰盘底座(17)、螺旋桨(10)。

由于锥角的存在,锥形电机定转子间的磁拉力可分解为 径向力和轴向力,如图1(b)所示。其中,该轴向分力可用来平



衡螺旋桨的轴向力。相较于同结构的柱形电机,锥形电机在 抵消螺旋桨轴向力、保护轴承方面具有明显优势。同时,锥形 电机的电磁性能与柱形电机相差不大,为了验证此观点,仅以 锥角为变量,在相同转速、电流下,电机的电磁转矩随锥角的 变化如图2所示。锥角为0°时,电机为柱形电机,随着锥角变 化,转矩变化不大。本文中锥形电机的锥角为7°,其轴向力与 柱形电机(锥角为0°)的转矩差异仅为1.66%。由此可见,在 合理的锥角变化范围内,锥形电机电磁性能与柱形电机相差 不大,同时锥形电机又具有平衡螺旋桨轴向力的优势。





由于锥形电机沿轴向各个截面形状不一,解析难度较 大,分析时常将各个不同截面等效为柱形进行等效分析。分 析锥形电机转子磁路时,多选取转子轴向长度中点截面进行 计算。为提高模型精度,本文将内置式CR-PMSM按轴向等 分为n个单元,每个单元分别等效为内置式柱形永磁同步电 机(PMSM),建立每个单元磁路模型<sup>[15]</sup>,并对上述模型进行 磁路分析,求解气隙磁密。最后用张力张量法及转子表面微 元积分,结合转子锥角,给出电机轴向磁拉力解析式。

## 1.1 CR-PMSM等效磁路模型

图3为电机轴向等分后,第1份等效柱形电机剖面示意 图。其中, $w_{m,in}$ 为永磁体宽度, $l_{m,in}$ 为永磁体厚度,l为电机 轴向长度, $r_{s,in}$ 为定子内径, $r_{r,in}$ 为转子外径, $r_{r,av}$ 为转子外圆 中间端面平均半径,p为极对数, $w_{b,in}$ 为磁桥宽度, $\mu_{Bb}$ 为磁桥 磁导率, $t_b$ 为磁桥厚度。由于目标电机转子外径及定子内径 相对电机轴所成锥角较小,为保证建模精度,本文将电机按 转子轴向长度等分为n份。本文电机齿、轭饱和程度较低, 故根据磁路法可得电机等效磁路模型如图4所示。图4中,  $R_{g,in}$ 为气隙磁阻, $R_{b,in}$ 为永磁体磁桥磁阻, $R_m$ 为永磁体磁通,  $\phi_r$ 为永磁体磁通, $\mu_0$ 为空气磁导率, $B_r$ 为永磁体剩磁, $\sigma_g$ 为 气隙磁通, $\phi_b$ 为磁桥磁通, $B_b$ 为磁桥磁密, $S_r$ 为转子表面磁 通穿过的面积。



图 3 CR-PMSM转子剖面图 Fig.3 Profile of CR-PMSM rotor



图4 CR-PMSM等效磁路图 Fig.4 Equivalent magnetic circuit diagram of CR-PMSM

磁阻的表达式为

$$R_{\mathrm{m}_{\mathrm{in}}} = \frac{l_{\mathrm{m}_{\mathrm{in}}}}{\mu_0 w_{\mathrm{m}_{\mathrm{in}}} \frac{l}{n}} \tag{1}$$

$$R_{\rm g_{in}} = \frac{r_{\rm s_{in}} - r_{\rm r_{in}}}{\mu_0 2\pi r_{\rm r_{in}} \frac{l}{n} \frac{1}{4n}}$$
(2)

$$R_{\rm b_{in}} = \frac{w_{\rm b_{in}}}{\mu_{\rm (B_{\rm b})} t_{\rm b_{in}} \frac{l}{n}}$$
(3)

结合图4与磁阻表达式,由磁路法可得气隙、永磁体及 磁桥磁通为

$$\phi_{\rm r} = B_{\rm r} w_{\rm m} \frac{l}{n} \tag{4}$$

$$\phi_{\rm g} = \frac{\phi_{\rm r_{r}i}R_{\rm B} + \phi_{\rm r_{\rm d}e}R_{\rm C} + \phi_{\rm r_{\rm mi}}R_{\rm D}}{2R_{\rm g} + R_{\rm B} + R_{\rm C} + R_{\rm D}}$$
(5)

$$\phi_{b_{\rm le}} = \frac{\left(2R_{\rm g}\phi_{\rm r_{\rm le}} + \left(\phi_{\rm r_{\rm le}} - \phi_{\rm r_{\rm mi}}\right)R_{\rm D}\right)R_{\rm E}}{2R_{\rm g} + R_{\rm B} + R_{\rm C} + R_{\rm D}} + \left(\phi_{\rm r_{\rm le}} - \phi_{\rm r_{\rm ri}}\right)R_{\rm E}R_{\rm B}$$
(6)

$$\overline{2R_{g} + R_{B} + R_{C} + R_{D}} = \frac{\left(2R_{g}\phi_{r_{mi}} + R_{B}(\phi_{r_{mi}} - \phi_{r_{r}})\right)R_{F}}{2R_{g} + R_{B} + R_{C} + R_{D}} + \frac{R_{C}R_{F}(\phi_{r_{mi}} - \phi_{r_{r}})}{2R_{g} + R_{B} + R_{C} + R_{D}}$$
(7)

$$\phi_{\rm b\_do} = \frac{\left(2R_{\rm g}\phi_{\rm r\_mi} + R_{\rm B}\left(\phi_{\rm r\_mi} - \phi_{\rm r\_ri}\right)\right)R_{\rm G}}{2R_{\rm g} + R_{\rm B} + R_{\rm C} + R_{\rm D}} + \frac{R_{\rm C}R_{\rm G}\left(\phi_{\rm r\_mi} - \phi_{\rm r\_le}\right)}{2R_{\rm g} + R_{\rm B} + R_{\rm C} + R_{\rm D}}$$
(8)

$$\phi_{b_{ri}} = \frac{\left(2R_{g}\phi_{r_{ri}} + R_{D}(\phi_{r_{ri}} - \phi_{r_{mi}})\right)R_{H}}{2R_{g} + R_{B} + R_{C} + R_{D}} + \frac{R_{C}R_{H}(\phi_{r_{ri}} - \phi_{r_{mi}})}{2R_{g} + R_{B} + R_{C} + R_{D}}$$
(9)

式中, 
$$R_A$$
,  $R_B$ ,  $R_C$ ,  $R_D$ ,  $R_E$ ,  $R_F$ ,  $R_G$ ,  $R_H$ ,  $r_A$ ,  $r_B$ ,  $r_C$ 含义如下所示

$$R_{A} = R_{b_{-up}} R_{b_{-do}} + R_{m_{-mi}} R_{b_{-do}} + R_{m_{-mi}} R_{b_{-up}}$$
(10)  
$$R_{p} = \frac{R_{b_{-ri}} R_{m_{-ri}}}{(11)}$$

$$R_{\rm C} = \frac{R_{\rm b\_le}R_{\rm m\_le}}{R_{\rm b\_le} + R_{\rm m\_le}}$$
(12)

$$R_{\rm D} = \frac{R_{\rm b\_up}R_{\rm b\_do}R_{\rm m\_mi}}{R_{\rm A}} \tag{13}$$

$$R_{\rm E} = \frac{R_{\rm m_{-}le}}{R_{\rm b_{-}le} + R_{\rm m_{-}le}}$$
(14)

$$R_{\rm F} = \frac{R_{\rm b\_do}R_{\rm m\_mi}}{R_{\rm A}} \tag{15}$$

$$R_{\rm G} = \frac{R_{\rm b\_up} R_{\rm m\_mi}}{R_{\rm A}} \tag{16}$$

$$R_{\rm H} = \frac{R_{\rm m_{-}ri}}{R_{\rm b_{-}ri} + R_{\rm m_{-}ri}}$$
(17)

$$r_{\rm A} = r_{\rm s}^{2\rm np} - r_{\rm r}^{2\rm np} \tag{18}$$

$$r_{\rm B} = r_{\rm m}^{\rm 2np} - r_{\rm s}^{\rm 2np} \left(\frac{r_{\rm r}}{r_{\rm m}}\right)$$
(19)

$$r_{\rm C} = r^{\rm np-1} + r_{\rm s}^{2\rm np} r^{-(\rm np+1)}$$
 (20)  
综上,可有气隙磁密 $B_{\rm g}$ 为

$$B_{g} = \frac{\phi_{g}}{S_{r}}$$
(21)

## 1.2 CR-PMSM轴向磁拉力

r

采用张力张量法所得转子铁芯表面轴向磁拉力的微分 形式为

$$df_z = \frac{B_{gn}^2}{2\mu_0} dS$$
 (22)

式中, B<sub>gn</sub>为气隙磁密法向分量的均方根值; dS 为转子表面 磁通穿过的单位等效面积, 其表达式为

$$dS = \int_{0}^{2\pi} \int_{-L/2}^{L/2} \left( r_{r_{av}} - L \tan \alpha \right) \tan \alpha dz d\theta$$
(23)

式中,α为锥角,θ为转子圆周角度。综上可得

$$F_{z} = \frac{1}{2\mu_{0}} \int_{0}^{2\pi} \int_{-L2}^{L2} B_{gn}^{2} \left( r_{r_{av}} - z \tan\alpha \right) \tan\alpha dz d\theta$$
(24)

式中,z为电机轴向位移。忽略电机轴向长度及转子外圆中

间端面平均半径这两个电机固定参数,此时,仅可通过改变 电机锥角及气隙磁密,进而改变电机轴向磁拉力,其中气隙 磁密直接受交直轴电流的影响。

## 2 CR-PMSM轴向磁拉力影响因素分析

CR-PMSM由于结构特殊,空载时转子就会产生轴向 磁拉力,由式(24)可知,轴向磁拉力受锥角和交直轴电流的 影响。

建立有限元参数化模型如图5所示,该电机相关参数 见表1。



Fig.5 Three-dimensional finite element model

符号	参数	数值		
B <sub>r</sub>	剩磁/T	1.27		
Q	槽数	54		
р	极数	8		
$\mu_{\rm r}$	相对磁导率	1.051		
a <sub>p</sub>	极弧系数	0.778		
r <sub>s</sub>	定子内径(小端面)/mm	86		
r <sub>r</sub>	转子外径(小端面)/mm	85		
L	电机长度/mm	40		
α	锥角/(°)	7		
t <sub>b</sub>	磁桥厚度/mm	1		
W <sub>b</sub>	磁桥宽度/mm	3		
w <sub>m</sub>	永磁体宽度/mm	26		
l <sub>m</sub>	永磁体磁化方向长度/mm	5		
l <sub>bar_1</sub>	磁障长度/mm	3.15		
l <sub>bar 2</sub>	磁肋宽度/mm	1		

# 表1 CR-PMSM参数

Table 1 Parameters of CR-PMSM

## 2.1 锥角对轴向磁拉力的影响

轴向磁拉力在其他参数固定时,随锥角的增大而增大, 但考虑电机实际加工时,锥角过大会使电机机械强度变低, 并且锥角越大气隙磁密中的谐波含量越大,因此设计时应 该避免锥角过大导致的谐波含量过大。电机空载轴向磁拉 力与锥角的关系如图6所示。从图6分析可知,电机轴向磁 拉力随锥角的增加近似线性增加。对于锥形电推进电机, 电机轴承轴向受两个方向相反的力(见图1(b)),分别为螺 旋桨轴向力和锥形电机的轴向力。因此,在合理锥角范围 内,随着锥角的增加,电机所产生的能够抵消轴承所受轴向 外力的能力逐渐增强。



Fig.6 Diagram of the relationship between no-load axial magnetic force and cone angle

### 2.2 交直轴电流对轴向磁拉力的影响

从轴向磁拉力的数学模型分析可知,轴向磁拉力直接 受气隙磁密的影响,在永磁同步电机中,气隙磁密受交变电 流影响不利于分析,因此采用双反应理论将交变电流分解 为两个独立可控的励磁 *I*<sub>a</sub>与转矩 *I*<sub>a</sub>电流分量。在不同锥角 (cone)下,当直轴电流单独作用时,此时直轴电流对轴向磁 拉力的影响如图7所示。



图 7 直轴电流单独作用对轴向磁拉力的影响 Fig.7 Effect of direct axis current on axial magnetic force

分析可知,轴向磁拉力随直轴增磁电流(I<sub>d</sub>>0)的增加 而增加,随去磁电流(I<sub>d</sub><0)的增加而减小。当直轴增磁电 流持续增至定转子铁芯饱和时,气隙磁场不再增加。直轴 增磁电流对轴向磁拉力的增幅,强于直轴去磁电流对轴向 磁拉力减弱的幅度。

如图8所示,当交轴电流单独作用时,轴向磁拉力随交 轴电流的增加而增加。由于本文研究的CR-PMSM为电动 机,因此只考虑交轴电流为正时的轴向力变化情况,交轴电 流的增大对气隙磁场起到了明显的助磁作用,气隙磁密随 交轴电流的增加而增加。而通常情况下,转矩随交轴电流 增加而增加,相同转速下功率随转矩增加而增加,即随功率 增加,锥形电机产生的轴向力增加。同时分析图7、图8可 知,当交直轴电流固定时,电机轴向磁拉力随锥角的增加而 增加,符合前文分析。





Fig.8 Effect of quadrature axis current on axial magnetic force

交直轴电流单独作用时,在相同的增磁电流下,直轴电流对轴向磁拉力的增幅强于交轴电流对轴向磁拉力的 增幅。

当交直轴电流共同作用时,若I<sub>a</sub>>0,此时I<sub>a</sub>对轴向磁拉 力的增幅占主导地位;若I<sub>a</sub><0,此时I<sub>a</sub>对轴向磁拉力的增幅 占主导地位。当锥角为7°时,调节电机的转速和交直轴电 流使电机处于不同功率等级下,此时电机的轴向磁拉力如 图9所示。

进一步研究不同功率下交直轴电流与电机轴向磁拉力 的关系,结果见表2。由表2分析可知,随着功率增加,交直 轴电流增大,而交直轴电流增大,轴向磁拉力也近似线性增 加。为分析不同功率下,锥形电机相对于柱形电机轴承处 的降载效果,将不同功率下对应螺旋桨的轴向拉力F<sub>o</sub>,电机





轴向磁拉力F<sub>2</sub>以及轴承处合力F<sub>b</sub>=F<sub>2</sub>-F<sub>p</sub>列于表3。分析表 3可知,随着电机功率及交直轴电流的增大,锥形电机轴承 的载荷逐渐减小。而对于柱形电机,不同功率下轴承承受 的轴向力等于螺旋桨的轴向力。由此可见,同功率等级下 锥形电机轴承受力远小于柱形电机轴承受力。

表2 不同功率等级下电机的轴向磁拉力及交直轴电流 Table 2 Axial magnetic force and dq-axis currents of motors at different power levels

功率等级	$I_d/A$	$I_q/A$	轴向磁拉力/N
1/2倍额定负载	-19.26	51.99	261.80
额定负载	-30.56	82.52	342.99
1.5倍额定负载	-40.05	108.13	401.09
2倍额定负载	-48.52	130.99	445.89

#### 表3 不同功率等级下轴承的合力

Table 3 Resultant force at bearings at different power levels

<b>マキ マボ /水 /JT</b>	锥形电机	螺旋桨轴向力/N	轴承承受
	轴向力/N		轴向力/N
1/2倍额定负载	261.80	188.26	73.54
额定负载	342.99	298.88	44.11
1.5倍额定负载	401.09	391.70	9.39
2倍额定负载	445.89	474.50	-28.61

# 3 结论

本文以电动飞机电推进锥形永磁同步电机为研究对 象,利用锥形电机的轴向磁拉力平衡螺旋桨的轴向力,进而 降低轴承所受轴向合力,对轴承有保护作用。该研究具有 通用性,规律可适用于不同功率等级的电机。具体结论 如下:

(1)锥形电机轴向力随锥角增加而增加,即电机所产生的能够抵消轴承所受轴向外力的能力逐渐增强。

(2)直轴电流单独作用时,直轴增磁电流对轴向磁拉力 的增幅最强,轴向磁拉力随直轴去磁电流的增加而减小。 交轴电流单独作用时,轴向磁拉力随交轴电流的增加而增 加。当交直轴电流共同作用时,在I<sub>4</sub><0作用区间内,交轴电 流对轴向磁拉力的增幅占主导,反之,直轴增磁电流对轴向 磁拉力的增幅占主导。

(3)相对于柱形电机,锥形电机自身产生的轴向力,可 以有效平衡螺旋桨的轴向力,对电机轴承的降载效果突出。

**AST** 

## 参考文献

[1] 纪宇晗,孙侠生,俞笑,等.双碳战略下的新能源航空发展展

望[J]. 航空科学技术, 2022, 33(12): 1-11.

Ji Yuhan, Sun Xiasheng, Yu Xiao, et al. Development prospect of new energy aviation under carbon peaking and carbon neutrality goals[J]. Aeronautical Science & Technology, 2022, 33(12): 1-11. (in Chinese)

[2] 李开省.碳中和目标下航空能源转型研究[J].航空科学技术, 2021,32(9):1-11.

Li Kaisheng. Research on the transformation of aviation energy under the goal of carbon neutrality[J]. Aeronautical Science & Technology, 2021, 32(9): 1-11. (in Chinese)

- [3] Zhu Qingwei, Forsyth A, Todd R. Investigation of hybrid electric aircraft operation on battery degradation[C]. 2018 IEEE International Conference on Electrical Systems for Aircraft, Railway, Ship Propulsion and Road Vehicles & International Transportation Electrification Conference (ESARS-ITEC), 2018: 1-6.
- [4] Sharma A, Capoor G K, Chattopadhyay A B. Advanced aircraft electrical systems to enable an all-electric aircraft[C]. 2015 International Conference on Electrical Systems for Aircraft, Railway, Ship Propulsion and Road Vehicles (ESARS), 2015: 1-6.
- [5] 黄俊,杨凤田.新能源电动飞机发展与挑战[J].航空学报, 2016,37(1):57-68.

Huang Jun, Yang Fengtian. Development and challenges of new energy electric aircraft[J]. Acta Aeronautica et Astonautica Sinica, 2016, 37(1): 57-68.(in Chinese)

[6] 路宗奎. 某型航空电机脂润滑密封轴承故障分析与改进技术 [D].哈尔滨:哈尔滨工业大学,2017.

Lu Zongkui. Failure analysis and improvement technology of grease lubrication and sealing bearing of a certain type of aviation motor[D]. Harbin: Harbin Institute of Technology, 2017.(in Chinese)

- [7] Zhao Tianxu, Wu Shaopeng, Cui Shumei. Multiphase PMSM with asymmetric windings for more electric aircraft[J]. IEEE Transactions on Transportation Electrification, 2020, 6(4): 1592-1602.
- [8] Wang Yinli, Nuzzo S, Zhang He, et al. Challenges and opportunities for wound field synchronous generators in future more electric aircraft[J]. IEEE Transactions on Transportation Electrification, 2020, 6(4): 1466-1477.

- [9] 曹鑫,李小笛,刘晨昊. 基于旋转坐标系的锥形无轴承开关磁 阻电机数学模型 [J]. 电工技术学报,2018,33(17): 4029-4036. Cao Xin, Li Xiaodi, Liu Chenhao. Mathematical model of conical bearingless switched reluctance motor based on rotating coordinate system[J]. Journal of Electrical Engineering Technology, 2018, 33(17): 4029-4036. (in Chinese)
- [10] Wang Jiaobao, Huang Shoudao, Guo Chao, et al. Magnetic field and operating performance analysis of conical-rotor permanent magnet synchronous motor[J]. CES Transactions on Electrical Machines and Systems, 2018, 2(1): 181-187.
- [11] Wang Jiaobao, Huang Shoudao, Guo Chao, et al. Direct-drive conical-rotor permanent magnet synchronous generator for turbo-expander, accounting for adaptive equilibrium of axial force[J]. IEEE Access, 2018, 6: 72889-72899.
- [12] Wang Jiabao, Guo Chao, Huang Shoudao, et al. Axial magnetic force analysis of the direct-drive radial axial flow turbine

with conical-rotor PM generator[C]. 2017 20th International Conference on Electrical Machines and Systems (ICEMS). IEEE, 2017.

- [13] Cao Xin, Li Xiaodi. A flexible control method of axial force for conical bearing less switched reluctance motors[C]// Proceedings of the 2018 IEEE International Conference on Electrical Systems for Aircraft, Railway, Ship Propulsion and Road Vehicles & International Transportation Electrification Conference (ESARS-ITEC), 2018.
- [14] Chai Feng, Zhao Kui, Li Zongyang, et al. Flux weakening performance of permanent magnet synchronous motor with a conical rotor[J]. IEEE Transactions on Magnetics, 2017, 53 (11): 1-6.
- [15] Roggia S, Cupertino F, Gerada C, et al. Two-dimensional analysis for conical permanent magnet motors[C]. 2018 XIII International Conference on Electrical Machines (ICEM), 2018.

# Analysis of Influence Factors on Axial Magnetic Force of Conical-rotor Permanent Magnet Synchronous Motor for Electric Aircraft Propulsion

Liang Lihao, Liang Peixin, Fan Yukun, Liu Chenglin Northwestern Polytechnical University, Xi'an 710129, China

**Abstract:** This paper proposes a conical electric propulsion motor scheme to address the issue of axial force wear on electric propulsion motor bearings, which utilizes the axial force of the conical motor to balance the axial force of the propeller. In this paper, a magnetic circuit model is established for the electric propulsion conical-rotor permanent magnet synchronous motor, and the mathematical expressions of related parameters are given. Based on the magnetic circuit model, the mathematical expressions of the axial magnetic force of the conical motor are also given. On this basis, the influence mechanism of cone angle and dq-axis currents on axial magnetic force was analyzed, providing a theoretical basis for the study of axial magnetic force in conical permanent magnet synchronous motors.

**Key Words:** electric aircraft; conical-rotor permanent magnet synchronous motor; magnetic circuit model; axial magnetic force; conical angle; dq-axis currents

Received: 2023-07-28; Revised: 2023-10-25; Accepted: 2023-12-07

**Foundation item:** National Natural Science Foundation of China(52107056); Aeronautical Science Foundation of China (2019ZC053013); Shaanxi Provincial Natural Science Foundation(2021JQ-113)