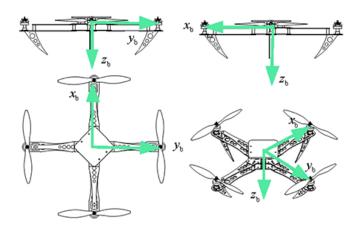


首页 设计 课程 (New) 联系 语言 ▼ 整机重量 (1 🗸 外形气动 非常好 🗸 机架轴距 飞行海拔 空气温度 °C 6.7 600 mm 400 m 25 电池放电下限 安全起飞油门上限 飞控最大倾角 飞控&附件电流 15% 85% 无限制 0.5 Α 电机品牌: 型号: DJI (大疆) 4216 KV310 型号 螺旋桨品牌 MRP-12x5.5 Dualsky (双天) 电调品牌 型号 Hobbywing (好盈) Eagle 20A 电池品牌 型号 电池串联-并联组合 Align (亚拓) 3S-11.1V-30C-2200mAh 4 **v** S 3 **v** P 从数据库中选择多旋翼模型进行计算... 计算

基本信息

悬停时间:		14.42 min.	≥ 40.7%	多旋翼
剩余负载:		5.15 kg	≥ 83.7%	多旋翼
最大起飞海技	发 :	4.91 km	≥ 62.1%	多旋翼
单程飞行距离	智:	13.7 km	≥ 73.3%	多旋翼
最大前飞速原	· 使:	30 m/s	≥ 75%	多旋翼



多旋翼总质量 = 6.7 kg $= 9.8 \text{ m/s}^2$ 重力加速度 : g : $J_{XX} = 7.728e-2 \text{ kg.m}^2$ 转动惯量矩阵 $_{\rm J=diag(J_{XX},\,J_{yy},\,J_{ZZ})}$ $J_{yy} = 7.728e-2 \text{ kg.m}^2$ $J_{ZZ} = 1.276e-1 \text{ kg.m}^2$

多旋翼机身半径(1/2轴距) = 0.3 m

单桨综合拉力系数,拉力(N)除以转速 $: C_t = 2.476e-5 N/(rad/s)^2$ 2 (rad/s),即(C_t = T_p/ω^2)

单桨综合力矩系数,力矩(N.m)除以转 $: C_{\rm m} = 3.995e-7 \text{ N.m/(rad/s)}^2$ 速 2 (rad/s),即($C_m = M_p/\omega^2$)

电机曲线:输入油门量σ (O~1)到电机 : $C_R = 1020.37 \text{ rad/s}$

稳态转速ω_{SS} (rad/s) $(\omega_{ss}=C_R*\sigma+\omega_b)$ $\omega_b = 228.76 \text{ rad/s}$ 电机螺旋桨转动惯量 : $J_m = 3.04e-4 \text{ kg.m}^2$

: $T_m = 0.0046 \text{ s}$ 电机响应时间常数 机身阻力系数,阻力(N)除以飞行速度 : $C_{
m d}=8.564e^{-2}~{
m N}/{(m/s)^2}$

 2 (m/s), 即(2 (cd= 2 D/ 2)

 2 (rad/s), 即($C_{dm}=M/w^{2}$)

机身阻尼力矩系数,力矩(N)除以转速: C_{dm} = 1.173e-2 N.m/(rad/s)²

新闻与文档

新闻 [1]: 本网站的性能评估算法已发表为期刊论文: 《D. Shi, X. Dai, X. Zhang, and Q. Quan, "A practical performance evaluation method for electric multicopters," IEEE/ASME Transactions on Mechatronics, vol. 22, no. 3, pp. 1337-1348, 2017.》下载地址: [PDF], [BibTex], [论文算法]

新闻[2]:对多旋翼更详细的介绍与算法介绍,可以参考我们的中文教材《多旋翼飞行器设计与控制》,该书目前在[亚马逊][淘宝][当当[京东]等网站有售。

新闻 [3]: 部分多旋翼快速设计算法已发表为期刊论文: 《X. Dai, Q. Quan, J. Ren, and K.-Y. Cai, "An Analytical Design Optimization Method for Electric Propulsion Systems of Multicopter UAVs with Desired Hovering Endurance," IEEE/ASME Transactions on Mechatronics, vol. 24, no. 1, pp. 228-239, 2019.》, 下载地址: [PDF], [BibTex]

新闻 [4]: 部分多旋翼效率优化算法已发表为期刊论文: 《X. Dai, Q. Quan, J. Ren, and K.-Y. Cai, "Efficiency Optimization and Component Selection for Propulsion Systems of Electric Multicopters. IEEE Transactions on Industrial Electronics, vol. 66, no. 10, pp. 7800-7809, 2019.》, 下载地址: [PDF], [BibTex]

新闻 [5]: 部分无人机建模与可信度评估方法已发表为期刊论文: 《X. Dai, C. Ke, Q. Quan and K. -Y. Cai, "Simulation Credibility Assessment Methodology With FPGA-based Hardware-in-the-Loop Platform," IEEE Transactions on Industrial Electronics, vol. 68, no. 4, pp. 3282-3291, 2021.》, 下载地址: [PDF], [BibTex]

新闻 [6]:部分无人机仿真与测试方法已发表为期刊论文:《X. Dai, C. Ke, Q. Quan and K. -Y. Cai, "RFlySim: Automatic test platform for UAV autopilot systems with FPGAbased hardware-in-the-loop simulations," Aerospace Science and Technology, vol. 114, p. 106727, 2021.》, 下载地址: [PDF], [BibTex]



Copyright © flyeval.com All Rights Reserved. Home | Contact | ICP证: 京ICP备16006161号-1/-3