## 1.BasicExps 基础功能性实验

本文件夹中的所有实验均为本讲中基础性的功能实验,用户可快速上手熟悉一些简单的功能性实验,本讲中包含有多旋翼动力系统建模、传感器标定、滤波器设计、姿态及位置控制器设计以及半自主失效保护逻辑设计实验等。

序号	实验名称	简介	文件地址	版本
1	动力系统设计	多旋翼飞行评估网站 https://flyeval.com/paper/。熟	e1-FlightEval\Readme.pdf	免费版
		悉多旋翼无人机动力系统设计流程和各项参数对性		
		能的影响分析。		
2	动态建模	分析多旋翼总质量、转动惯量矩阵、螺旋桨推力系数、	e2-UavModeling\Readme.pdf	免费版
		螺旋桨拉力系数对整个多旋翼飞行性能产生的影响;		
		在 MATLAB/Simulink 上建立完整的多旋翼飞行器模		
		型。在姿态模型方面,可以采用四元数模型、旋转矩		
		阵模型,或者欧拉角模型;在 RflySim3D 中添加四旋		
		翼的三维模型;		
3	传感器标定	利用数据采集模型和飞控采集加速度计和陀螺仪数	e3-SensorCalib\Readme.pdf	免费版
		据,按步骤完成互补滤波,处理所得数据并绘制相关		
		姿态角数据图;基于4.1基础实验,改变滤波器参数,		
		分析滤波器参数对滤波效果的影响; 理解卡尔曼滤波		
		原理,并设计卡尔曼滤波器实现滤波器功能。		
4	滤波器设计	利用数据采集模型和飞控采集加速度计和陀螺仪数	e4-FilterDesign\Readme.pdf	免费版
		据,按步骤完成互补滤波,处理所得数据并绘制相关		
		姿态角数据图;基于4.1基础实验,改变滤波器参数,		

		分析滤波器参数对滤波效果的影响; 理解卡尔曼滤波 原理,并设计卡尔曼滤波器实现滤波器功能。		
5	姿态控制器设计	四 旋 翼 无 人 机 姿 态 控 制 器 设 计 实 验 (SITL->HITL->FLY)	e5-AttitudeCtrl\Readme.pdf	免费版
6	基础	(1) 复现四旋翼飞行器的 Simulink 仿真,分析控制分配器的作用;(2)记录姿态的阶跃响应,并对开环姿态控制系统进行扫频以绘制 Bode 图,分析闭环姿态控制系统的稳定裕度;(3)完成四旋翼硬件在环仿真。	e5- AttitudeCtrl\e5.1\Readme.pdf	免费版
7	分析	(1) 调节 PID 控制器相关参数以改善控制性能并记录超调量和调节时间,得到一组恰当参数; (2) 使用调试后的参数,对系统进行扫频以绘制 Bode 图,观察系统幅频响应,相频响应曲线,分析其稳定裕度。	e5- AttitudeCtrl\e5.2\Readme.pdf	免费版
8	设计	(1)建立姿态控制通道的传递函数模型,设计校正控制器,使得姿态角速度环稳态误差 ,相位裕度>65°,截至频率>10rad/s。姿态角度环截至频率>5rad/s,相位裕度>60°;(2)使用自己设计的控制器进行硬件在环仿真实验;	e5- AttitudeCtrl\e5.3\Readme.pdf	免费版
9	姿态控制器设计-实飞	熟悉实飞实验流程。	e5- AttitudeCtrl\e5.4\Readme.pdf	免费版
10	第 09 讲_实验五_姿态控制器 设计实验	nan	e5-AttitudeCtrl\第 09 讲_实验五 _姿态控制器设计实验.pdf	免费版
11	第 11 讲_底层飞行控制 V2	nan	e5-AttitudeCtrl\第 11 讲_底层飞 行控制 V2.pdf	免费版
12	定点位置控制器设计实验	四旋翼无人机定点位置控制器设计实验 (SITL->HITL->FLY)	e6-PositionCtrl\Readme.pdf	免费版

13	基础	复现四旋翼 Simulink 仿真,分析控制作用在轴和轴	<u>e6-</u>	免费版
		的解耦;对系统进行扫频以绘制 bode 图,分析闭环	PositionCtrl\e6.1\Readme.pdf	
		位置控制系统稳定裕度;完成硬件在环仿真。		
14	基础	调节 PID 控制器的相关参数改善系统控制性能,并记	<u>e6-</u>	免费版
		录超调量和调节时间,得到一组满意的参数。在得到	PositionCtrl\e6.2\Readme.pdf	
		满意参数后,对系统进行扫频以绘制 Bode 图,观察		
		系统幅频响应、相频响应曲线,分析其稳定裕度。		
15	基础	建立位置控制通道的传递函数模型,使用 MATLAB	<u>e6-</u>	免费版
		"ControlSystemDesigner"设计校正控制器,使 得加入	PositionCtrl\e6.3\Readme.pdf	
		校正环节后系统速度控制环阶跃响应稳态误差 ,相		
		位裕度>75°截止频率>2.0rad/s。位置控制环截止频		
		率>1rad/s,相位裕度>60°; 使用自己设计的控制器		
		进行软件在环仿真实验和硬件在环仿真实验;使用自		
		己设计的控制器进行实飞实验。		
16	定点位置控制器设计	让多旋翼实现位置定点控制飞行。	<u>e6-</u>	免费版
			PositionCtrl\e6.4\Readme.pdf	
17	第10讲_实验六_定点位置控	nan	e6-PositionCtrl\第 10 讲_实验六	免费版
	制器设计实验		_定点位置控制器设计实验.pdf	
18	第 12 讲_基于半自主自驾仪	nan	e6-PositionCtrl\第 12 讲_基于半	免费版
	的位置控制 V2		自主自驾仪的位置控制 V2.pdf	
19	半自主控制模式设计实验	四旋翼无人机半自主控制模式设计实验	e7-SemiAutoCtrl\Readme.pdf	免费版
		(SITL->HITL->FLY)		
20	基础	在基于 Simulink 的控制器设计与仿真平台上,复现	<u>e7-</u>	免费版
		仿真实验分析四旋翼姿态和位置响应的特点, 记录当	SemiAutoCtrl\e7.1\Readme.pdf	
		期望姿态为零时的水平位置响应, 记录当油门回中时		
		的高度响应,完成硬件在环仿真。		

04	# mli		7	カ 弗 IIC
21	基础	在自稳模式的基础上改成定高模式。根据实验数据分	<u>e7-</u>	免费版
		析,与自稳模式相比,多旋翼在定高模式下姿态和位	SemiAutoCtrl\e7.2\Readme.pdf	
		置输出值的变化;完成硬件在环仿真。		
22	基础	在自稳模式的基础上改成定点模式。根据实验分析,	<u>e7-</u>	免费版
		与自稳模式相比,多旋翼在定点模式下姿态和位置输	SemiAutoCtrl\e7.3\Readme.pdf	
		出值的变化; 利用三段拨码开关实现三种模式的自由		
		切换,完成硬件在环仿真实验和实飞实验。		
23	半自主控制模式设计	根据基础实验和分析实验,实现四旋翼三种半自主控	<u>e7-</u>	免费版
		制模式(自稳模式、定高模式和定点模式)切换。	SemiAutoCtrl\e7.4\Readme.pdf	
24	第11讲_实验七_半自主控制	nan	e7-SemiAutoCtrl\第 11 讲_实验	免费版
	模式设计实验		七_半自主控制模式设计实	
			<u>验.pdf</u>	
25	第 13 讲_任务决策 V2	nan	e7-SemiAutoCtrl\第 13 讲_任务	免费版
			决策 V2.pdf	
26	失效保护逻辑设计实验	四旋翼无人机失效保护逻辑设计实验	e8-FailsafeLogic\Readme.pdf	免费版
		(SITL->HITL->FLY)		
27	失效保护逻辑设计	本实验主要内容则是详细介绍了多旋翼失效保护的	<u>e8-</u>	免费版
		原理和保护机制的设计,并设计了分步实验(基础实	FailsafeLogic\e8.1\Readme.pdf	
		验、分析实验和设计实验) 由浅入深的带领读者者领		
		会这部分知识。在基础实验中, 读者将复现由手动控		
		制模式(可能是自稳模式、定高模式或定点模式的一		
		种) 到返航模式或着陆模式的切换; 分析实验则要求		
		读者更改状态转移条件,能够实现返航和着陆之间的		
		切换;设计实验要求读者实现四旋翼在遥控器失联时		
		多旋翼能自动返航着陆。		
28	失效保护逻辑设计	本实验主要内容则是详细介绍了多旋翼失效保护的	<u>e8-</u>	免费版
		1		

		原理和保护机制的设计,并设计了分步实验(基础实验、分析实验和设计实验)由浅入深的带领读者者领会这部分知识。在基础实验中,读者将复现由手动控制模式(可能是自稳模式、定高模式或定点模式的一种)到返航模式或着陆模式的切换;分析实验则要求读者更改状态转移条件,能够实现返航和着陆之间的	FailsafeLogic\e8.2\Readme.pdf	
		│ 切换; 设计实验要求读者实现四旋翼在遥控器失联时 │ 多旋翼能自动返航着陆。		
29	失效保护逻辑设计	本实验主要内容则是详细介绍了多旋翼失效保护的原理和保护机制的设计,并设计了分步实验(基础实验、分析实验和设计实验)由浅入深的带领读者者领会这部分知识。在基础实验中,读者将复现由手动控制模式(可能是自稳模式、定高模式或定点模式的一种)到返航模式或着陆模式的切换;分析实验则要求读者更改状态转移条件,能够实现返航和着陆之间的切换;设计实验要求读者实现四旋翼在遥控器失联时多旋翼能自动返航着陆。	e8- FailsafeLogic\e8.3\Readme.pdf	免费版
30	失效保护逻辑设计	根据基础实验和分析实验,实现四旋翼返航和遥控器 失联时能自动着陆。	e8- FailsafeLogic\e8.4\Readme.pdf	免费版
31	第 12 讲_实验八_失效保护逻辑设计实验	nan	e8-FailsafeLogic\第 12 讲_实验 八_失效保护逻辑设计实验.pdf	免费版
32	第 14 讲_健康评估和失效保护 V2	nan	e8-FailsafeLogic\第 14 讲_健康 评估和失效保护 V2.pdf	免费版
33	PX4 模块替换	因 Simulink 控制器模块与 PX4 内部子模块是相互独立,并行运行的。因此,在本实验中只需要将 PX4 模块的输出消息屏蔽掉,用 Simulink 控制器发送该消	e9- ReplacePX4Module\Readme.pdf	免费版

	息,就能实现模块的替换。	

## 所有文件列表

序号	实验名称	简介	文件地址	版本
1	基础功能性实验	本文件夹中的所有实验均为本讲中基础性的功能实	Readme.pdf	免费版
		验,用户可快速上手熟悉一些简单的功能性实验,		
		本讲中包含有多旋翼动力系统建模、传感器标定、		
		滤波器设计、姿态及位置控制器设计以及半自主失		
		效保护逻辑设计实验等。		
2	动力系统设计	多旋翼飞行评估网站 https://flyeval.com/paper/。熟	e1-FlightEval\Readme.pdf	免费版
		悉多旋翼无人机动力系统设计流程和各项参数对性		
		能的影响分析。		
3	动态建模	分析多旋翼总质量、转动惯量矩阵、螺旋桨推力系	e2-UavModeling\Readme.pdf	免费版
		数、螺旋桨拉力系数对整个多旋翼飞行性能产生的		
		影响;在 MATLAB/Simulink 上建立完整的多旋翼飞		
		行器模型。在姿态模型方面,可以采用四元数模型、		
		旋转矩阵模型,或者欧拉角模型;在 RflySim3D 中		
		添加四旋翼的三维模型;		
4	传感器标定	利用数据采集模型和飞控采集加速度计和陀螺仪数	e3-SensorCalib\Readme.pdf	免费版
		据,按步骤完成互补滤波,处理所得数据并绘制相		
		关姿态角数据图;基于 4.1 基础实验,改变滤波器		
		参数,分析滤波器参数对滤波效果的影响;理解卡		
		尔曼滤波原理,并设计卡尔曼滤波器实现滤波器功		
		能。		
5	滤波器设计	利用数据采集模型和飞控采集加速度计和陀螺仪数	e4-FilterDesign\Readme.pdf	免费版

		据,按步骤完成互补滤波,处理所得数据并绘制相		
		关姿态角数据图;基于 4.1 基础实验,改变滤波器		
		参数,分析滤波器参数对滤波效果的影响;理解卡		
		尔曼滤波原理,并设计卡尔曼滤波器实现滤波器功		
		能。		
6	姿态控制器设计	四旋翼无人机姿态控制器设计实验	e5-AttitudeCtrl\Readme.pdf	免费版
		(SITL->HITL->FLY)		
7	基础	(1) 复现四旋翼飞行器的 Simulink 仿真,分析控制	<u>e5-</u>	免费版
		分配器的作用;(2)记录姿态的阶跃响应,并对开	AttitudeCtrl\e5.1\Readme.pdf	
		环姿态控制系统进行扫频以绘制 Bode 图,分析闭		
		环姿态控制系统的稳定裕度;(3)完成四旋翼硬件		
		在环仿真。		
8	分析	(1) 调节 PID 控制器相关参数以改善控制性能并记	e5-	免费版
		录超调量和调节时间,得到一组恰当参数; (2) 使	AttitudeCtrl\e5.2\Readme.pdf	
		用调试后的参数,对系统进行扫频以绘制 Bode 图,		
		观察系统幅频响应,相频响应曲线,分析其稳定裕		
		度。		
9	设计	(1)建立姿态控制通道的传递函数模型,设计校正控	<u>e5-</u>	免费版
		制器,使得姿态角速度环稳态误差 ,相位裕度>65°,	AttitudeCtrl\e5.3\Readme.pdf	
		截至频率>10rad/s。姿态角度环截至频率>5rad/s,相		
		位裕度>60°;(2)使用自己设计的控制器进行硬件		
		在环仿真实验;		
10	姿态控制器设计-实飞	熟悉实飞实验流程。	<u>e5-</u>	免费版
			AttitudeCtrl\e5.4\Readme.pdf	
11	第 09 讲_实验五_姿态控制	nan	e5-AttitudeCtrl\第 09 讲_实验五	免费版
	器设计实验		_姿态控制器设计实验.pdf	

12	第 11 讲_底层飞行控制 V2	nan	e5-AttitudeCtrl\第 11 讲_底层飞 行控制 V2.pdf	免费版
13	基础	(1)复现四旋翼飞行器的 Simulink 仿真, 分析控制分配器的作用; (2)记录姿态的阶跃响应, 并对开环姿态控制系统进行扫频以绘制 Bode 图, 分析闭环姿态控制系统的稳定裕度; (3)完成四旋翼硬件在环仿真。		免费版
14	分析	(1) 调节 PID 控制器相关参数以改善控制性能并记录超调量和调节时间,得到一组恰当参数; (2) 使用调试后的参数,对系统进行扫频以绘制 Bode 图,观察系统幅频响应,相频响应曲线,分析其稳定裕度。	e5- AttitudeCtrl\e5.2\Readme.pdf	免费版
15	设计	(1)建立姿态控制通道的传递函数模型,设计校正控制器,使得姿态角速度环稳态误差 ,相位裕度>65°,截至频率>10rad/s。姿态角度环截至频率>5rad/s,相位裕度>60°;(2)使用自己设计的控制器进行硬件在环仿真实验;	e5- AttitudeCtrl\e5.3\Readme.pdf	免费版
16	姿态控制器设计-实飞	熟悉实飞实验流程。	e5- AttitudeCtrl\e5.4\Readme.pdf	免费版
17	定点位置控制器设计实验	四旋翼无人机定点位置控制器设计实验 (SITL->HITL->FLY)	e6-PositionCtrl\Readme.pdf	免费版
18	基础	复现四旋翼 Simulink 仿真,分析控制作用在轴和轴的解耦;对系统进行扫频以绘制 bode 图,分析闭环位置控制系统稳定裕度;完成硬件在环仿真。	e6- PositionCtrl\e6.1\Readme.pdf	免费版
19	基础	调节 PID 控制器的相关参数改善系统控制性能,并记录超调量和调节时间,得到一组满意的参数。在	e6- PositionCtrl\e6.2\Readme.pdf	免费版

		得到满意参数后,对系统进行扫频以绘制 Bode 图, 观察系统幅频响应、相频响应曲线,分析其稳定裕		
20	基础	度。 建立位置控制通道的传递函数模型,使用 MATLAB	e6-	免费版
20		"ControlSystemDesigner"设计校正控制器,使 得加	PositionCtrl\e6.3\Readme.pdf	
		入校正环节后系统速度控制环阶跃响应稳态误差,		
		相位裕度>75°截止频率>2.0rad/s。位置控制环截止		
		频率>1rad/s,相位裕度>60°;使用自己设计的控制		
		器进行软件在环仿真实验和硬件在环仿真实验;使		
		用自己设计的控制器进行实飞实验。		
21	定点位置控制器设计	让多旋翼实现位置定点控制飞行。	<u>e6-</u>	免费版
			PositionCtrl\e6.4\Readme.pdf	
22	第 10 讲_实验六_定点位置	nan	e6-PositionCtrl\第 10 讲_实验六	免费版
	控制器设计实验		_定点位置控制器设计实验.pdf	
23	第 12 讲_基于半自主自驾仪	nan	e6-PositionCtrl\第 12 讲_基于半	免费版
	的位置控制 V2		自主自驾仪的位置控制 V2.pdf	
24	基础	复现四旋翼 Simulink 仿真,分析控制作用在轴和轴	<u>e6-</u>	免费版
		的解耦;对系统进行扫频以绘制 bode 图,分析闭环	PositionCtrl\e6.1\Readme.pdf	
		位置控制系统稳定裕度;完成硬件在环仿真。		
25	基础	调节 PID 控制器的相关参数改善系统控制性能,并	<u>e6-</u>	免费版
		记录超调量和调节时间,得到一组满意的参数。在	PositionCtrl\e6.2\Readme.pdf	
		得到满意参数后,对系统进行扫频以绘制 Bode 图,		
		观察系统幅频响应、相频响应曲线,分析其稳定裕		
		度。		
26	基础	建立位置控制通道的传递函数模型,使用 MATLAB	<u>e6-</u>	免费版
		"ControlSystemDesigner"设计校正控制器,使 得加	PositionCtrl\e6.3\Readme.pdf	

		入校正环节后系统速度控制环阶跃响应稳态误差,		
		相位裕度>75°截止频率>2.0rad/s。位置控制环截止		
		频率>1rad/s,相位裕度>60°;使用自己设计的控制		
		器进行软件在环仿真实验和硬件在环仿真实验;使		
		用自己设计的控制器进行实飞实验。		
27	定点位置控制器设计	让多旋翼实现位置定点控制飞行。	e6-	免费版
			PositionCtrl\e6.4\Readme.pdf	
28	半自主控制模式设计实验	四旋翼无人机半自主控制模式设计实验	e7-SemiAutoCtrl\Readme.pdf	免费版
		(SITL->HITL->FLY)		
29	基础	在基于 Simulink 的控制器设计与仿真平台上,复现	e7-	免费版
		│   仿真实验分析四旋翼姿态和位置响应的特点,记录	SemiAutoCtrl\e7.1\Readme.pdf	
		当期望姿态为零时的水平位置响应,记录当油门回		
		中时的高度响应;完成硬件在环仿真。		
30	基础	在自稳模式的基础上改成定高模式。根据实验数据	<u>e7-</u>	免费版
		分析,与自稳模式相比,多旋翼在定高模式下姿态	SemiAutoCtrl\e7.2\Readme.pdf	
		和位置输出值的变化;完成硬件在环仿真。		
31	基础	在自稳模式的基础上改成定点模式。根据实验分析,	<u>e7-</u>	免费版
		与自稳模式相比,多旋翼在定点模式下姿态和位置	SemiAutoCtrl\e7.3\Readme.pdf	
		输出值的变化;利用三段拨码开关实现三种模式的		
		自由切换,完成硬件在环仿真实验和实飞实验。		
32	半自主控制模式设计	根据基础实验和分析实验,实现四旋翼三种半自主	<u>e7-</u>	免费版
		控制模式(自稳模式、定高模式和定点模式)切换。	SemiAutoCtrl\e7.4\Readme.pdf	
33	第 11 讲_实验七_半自主控	nan	e7-SemiAutoCtrl\第 11 讲_实验	免费版
	制模式设计实验		七_半自主控制模式设计实	
			<u>验.pdf</u>	
34	第 13 讲_任务决策 V2	nan	e7-SemiAutoCtrl\第 13 讲_任务	免费版

			<u>决策 V2.pdf</u>	
35	基础	在基于 Simulink 的控制器设计与仿真平台上,复现	<u>e7-</u>	免费版
		仿真实验分析四旋翼姿态和位置响应的特点,记录	SemiAutoCtrl\e7.1\Readme.pdf	
		当期望姿态为零时的水平位置响应, 记录当油门回		
		中时的高度响应;完成硬件在环仿真。		
36	基础	在自稳模式的基础上改成定高模式。根据实验数据	<u>e7-</u>	免费版
		分析,与自稳模式相比,多旋翼在定高模式下姿态	SemiAutoCtrl\e7.2\Readme.pdf	
		和位置输出值的变化;完成硬件在环仿真。		
37	基础	在自稳模式的基础上改成定点模式。根据实验分析,	<u>e7-</u>	免费版
		与自稳模式相比,多旋翼在定点模式下姿态和位置	SemiAutoCtrl\e7.3\Readme.pdf	
		输出值的变化; 利用三段拨码开关实现三种模式的		
		自由切换,完成硬件在环仿真实验和实飞实验。		
38	半自主控制模式设计	根据基础实验和分析实验,实现四旋翼三种半自主	<u>e7-</u>	免费版
		控制模式(自稳模式、定高模式和定点模式)切换。	SemiAutoCtrl\e7.4\Readme.pdf	
39	失效保护逻辑设计实验	四旋翼无人机失效保护逻辑设计实验	e8-FailsafeLogic\Readme.pdf	免费版
		(SITL->HITL->FLY)		
40	失效保护逻辑设计	本实验主要内容则是详细介绍了多旋翼失效保护的	<u>e8-</u>	免费版
		原理和保护机制的设计,并设计了分步实验(基础)	FailsafeLogic\e8.1\Readme.pdf	
		实验、分析实验和设计实验)由浅入深的带领读者		
		者领会这部分知识。在基础实验中,读者将复现由		
		手动控制模式(可能是自稳模式、定高模式或定点		
		模式的一种)到返航模式或着陆模式的切换;分析		
		实验则要求读者更改状态转移条件,能够实现返航		
		和着陆之间的切换;设计实验要求读者实现四旋翼		
		在遥控器失联时多旋翼能自动返航着陆。		
41	失效保护逻辑设计	本实验主要内容则是详细介绍了多旋翼失效保护的	<u>e8-</u>	免费版

42	失效保护逻辑设计	原理和保护机制的设计,并设计了分步实验(基础实验、分析实验和设计实验)由浅入深的带领读者者领会这部分知识。在基础实验中,读者将复现定点模式的一种)到返航模式或着陆模式的切换;分析实验则要求读者更改状态转移条件,能够实现返赋在遥控器失联时多旋翼能自动返航着陆。 本实验主要内容则是详细介绍了多旋翼失效保护的原理和保护机制的设计,并设计了分步实验(基础实验、分析实验和设计实验)由浅入深的带领读者者领会这部分知识。在基础实验中,读者将复现自有资格。	EailsafeLogic\e8.2\Readme.pdf  e8- FailsafeLogic\e8.3\Readme.pdf	免费版
43	失效保护逻辑设计	在遥控器失联时多旋翼能自动返航着陆。 根据基础实验和分析实验,实现四旋翼返航和遥控	<u>e8-</u>	免费版
		器失联时能自动着陆。	FailsafeLogic\e8.4\Readme.pdf	
44	第 12 讲_实验八_失效保护 逻辑设计实验	nan	e8-FailsafeLogic\第 12 讲_实验 八_失效保护逻辑设计实验.pdf	免费版
45	第 14 讲_健康评估和失效保护 V2	nan	e8-FailsafeLogic\第 14 讲_健康 评估和失效保护 V2.pdf	免费版
46	失效保护逻辑设计	本实验主要内容则是详细介绍了多旋翼失效保护的原理和保护机制的设计,并设计了分步实验(基础实验、分析实验和设计实验)由浅入深的带领读者	e8- FailsafeLogic\e8.1\Readme.pdf	免费版

		者领会这部分知识。在基础实验中,读者将复现由		
		手动控制模式(可能是自稳模式、定高模式或定点		
		模式的一种)到返航模式或着陆模式的切换;分析		
		实验则要求读者更改状态转移条件,能够实现返航		
		和着陆之间的切换;设计实验要求读者实现四旋翼		
		在遥控器失联时多旋翼能自动返航着陆。		
47	   失效保护逻辑设计	本实验主要内容则是详细介绍了多旋翼失效保护的	e8-	免费版
47	人双体扩泛相区门	本关型工安内各则是许细介绍了多旋翼人欢风的	FailsafeLogic\e8.2\Readme.pdf	无以瓜
		实验、分析实验和设计实验) 由浅入深的带领读者	TalisateLogic teo.2 (teauthe.put	
		考额、分析关验和设计关验/ 田及八体的市级读有   者领会这部分知识。在基础实验中,读者将复现由		
		有视云区印力和区。任奉仙头拟中, 医有行复现由		
		模式的一种)到返航模式或着陆模式的切换;分析		
		实验则要求读者更改状态转移条件,能够实现返航		
		和着陆之间的切换;设计实验要求读者实现四旋翼		
		在遥控器失联时多旋翼能自动返航着陆。		
48	失效保护逻辑设计	本实验主要内容则是详细介绍了多旋翼失效保护的	<u>e8-</u>	免费版
		原理和保护机制的设计,并设计了分步实验(基础	FailsafeLogic\e8.3\Readme.pdf	
		实验、分析实验和设计实验)由浅入深的带领读者		
		者领会这部分知识。在基础实验中,读者将复现由		
		手动控制模式(可能是自稳模式、定高模式或定点		
		模式的一种)到返航模式或着陆模式的切换;分析		
		实验则要求读者更改状态转移条件,能够实现返航		
		和着陆之间的切换;设计实验要求读者实现四旋翼		
		在遥控器失联时多旋翼能自动返航着陆。		
49	失效保护逻辑设计	根据基础实验和分析实验,实现四旋翼返航和遥控	e8-	免费版
		器失联时能自动着陆。	FailsafeLogic\e8.4\Readme.pdf	
	I	ı		

50	PX4 模块替换	因 Simulink 控制器模块与 PX4 内部子模块是相互独	<u>e9-</u>	免费版
		立,并行运行的。因此,在本实验中只需要将 PX4	ReplacePX4Module\Readme.pdf	
		模块的输出消息屏蔽掉,用 Simulink 控制器发送该		
		消息,就能实现模块的替换。		

## 备注

注 1: 各版本区别说明详见: <a href="http://rflysim.com/doc/RflySimVersions.xlsx">http://rflysim.com/doc/RflySimVersions.xlsx</a>。更高版本获取请见: <a href="https://rflysim.com/download.html">https://rflysim.com/download.html</a>, 或咨询service@rflysim.com。