文章编号:1671-4598(2017)10-0004-03

DOI:10.16526/j. cnki. 11-4762/tp. 2017. 10. 002

中图分类号: V249

文献标识码:A

基于 586-Driver 的无人机飞控计算机智能 检测系统研制

高艳辉¹, 肖莉萍¹, 孝 强², 孝志宇¹

(1. 南京航空航天大学 中小型无人机先进技术工信部重点实验室,南京 210016;

2. 南京航空航天大学 自动化学院,南京 10016)

摘要:传统无人机飞控计算机检测以人工操作为主,操作繁琐、数据量大、易受人为因素影响,导致测试效率低、结果主观性强、安全性不足;提出基于信号门限自动检测技术的飞控计算机一键式全功能检测方案;以 586—Driver 板卡为核心,设计了接口板、电源板、信号调理板和检测板,研制了智能检测系统;模块功能包括底层驱动、时序控制、上电控制与电流检测、功能检测等模块,实现了在全程无人干预情况下对飞控计算机按预设时序逻辑的自动测试;采用人为注入故障测试方式进行了系统测试,结果表明:该系统满足某型飞控计算机的检测需求,提高了飞控计算机检测效率,具有实际工程应用价值。

关键词:飞控计算机;586-Driver;自动检测;信号门限检测

Development of UAV Flight Control Computer Automatic Detection System Based on 586—Driver

Gao Yanhui¹, Xiao Liping¹, Li Qiang², Li Zhiyu¹

 Ministerial Key Laboratory of Unmanned Aerial Vehicle Technology, Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, Nanjing 210016, China; 2. Department of Automation, Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, Nanjing 210016, China)

Abstract: The most traditional detection of flight control computer of unmanned aerial vehicle (UAV) is manual operation, with cumbersome operation, large amount of data, vulnerable to human factors, resulting in low test efficiency, the results of subjective, lack of security. A one—button full—function detection scheme for flight control computer based on signal threshold automatic detection technology isproposed. A smart system of automatic detection is developed with 586—Driver board as the core. The interface board, power board, signal conditioning board and detection board are designed. Module function include the underlying drive, timing control, power control and current detection, functional testing, which realizes the sequential testing of the flight control computer without manual operation. The system test was carried out by using man—made fault test method. The test result shows: the system meets the requirement of detection, the efficiency of detection of UAV flight control computer is improved.

Keywords; flight control computer; 586 — Driver; automatic detection; signal threshold detection

0 引言

随着航空技术和电子技术的发展,无人机技术越来越先进,无人机机载电子设备也越来越复杂,使得无人机出现故障的概率越来越高。因此,无人机这一复杂系统的维护保障已经提升到了和无人机研制同等重要的地位[1]。飞控计算机是无人机关键设备,不管在研制期间,还是在交付使用后都必须对其进行大量的地面检测[2],以保证无人机系统的安全性和可靠性。

传统的飞控计算机检测以人为操作为主,通过测试人员 手动切换测试项并手动添加激励,观察测试现象并记录结果。 但由于飞控计算机性能测试的被测信号具有种类多、特性范 围宽、判据复杂的特点,传统的测试方法既费时又费力,还 会影响无人机的试验进度。

本文利用信号门限检测技术,基于586-Driver研制了一

收稿日期:2017-02-14; 修回日期:2017-03-10。

作者简介:高艳辉(1976-),男,河北辛集人,硕士,助理研究员,主要从事无人机飞控系统方向的研究。

套自动化、标准化、智能化的飞控计算机检测系统,解决传统测试过程中操作繁琐、数据量大、易受人为因素影响的问题。

1 信号门限检测技术原理

自动检测系统集合了功能强大的计算机软硬件和测量设备,将所有检测步骤通过软件控制,直接产生测试信号,解析测量特性,得出测量结果^[3]。信号门限检测技术对于自动检测系统来说是一种基本但有效的故障检测方法,具体方法如下^[4]:

对被测信号设置上限 y_{max} 和下限 y_{min} , 在任一时刻 t , 信号的测量值 y(t) 正常的取值范围是:

$$y_{\min} \leqslant y(t) \leqslant y_{\max}$$
 (1)

当被测信号的测量值超出该范围达到一定次数或一定时间时,则说明系统处于故障状态,需排查故障。引进标记:

$$\bar{y}(t) = \frac{y_{\min} + y_{\max}}{2}$$
 At $\alpha = \frac{y_{\max} - y_{\min}}{2}$

规定被测信号的误差值为: $\Delta y(t) = y(t) - \bar{y}(t)$,则检测故障的规则还可表示为:

$$|\Delta y(t)| < \alpha$$
 (2)

根据被测信号的特点不同,门限检测的规则也会发生变化,有些被测信号只需检验上限或下限,有些则必须满足某一定值,表达式如下:

$$y(t) \leqslant y_{\text{max}} \stackrel{\cdot}{\text{gl}} y(t) \geqslant y_{\text{min}}$$
 (3)

$$y(t) = y * (4)$$

2 系统总体设计

2.1 一键式全功能检测方案

被测飞控计算机具有检测内容多、检测时间短以及检测结果务必准确的特点,要求自动检测系统必须具有较强的数据处理能力和较快的运行速度,以便能够在规定的任务周期内完成所有的检测任务。本系统采用一键式全功能检测方案,包括上电、电流监测、功能检测、正常断电以及应急断电保护等均要求由系统按时序逻辑控制自动完成。自动检测流程设计如下:

1) 上电控制。待测飞控计算机供电时序如图 1 所示。为了保证供电安全,在对待测飞控计算机供电的同时,需对 4 路供电电流进行实时采集、监测,并在电流异常时及时进行断电处理。



图 1 供电时序

- 2) 飞控计算机功能测试。本系统包括了对飞控计算机的 串口、SSD卡、DI、DO、A/D、D/A 功能的检测。为了获取 可靠的检测结果,排除各功能间的交叉影响,采取了各功能 依次测试的方法。每种功能的检测步骤为:586—Driver 发出 测试信号,等待规定时间后采集并解析测量值,将测量结果 与对应门限值进行比较得出检测结果。
- 3) 待机状态。系统全自动检测完成后进入了待机状态,等待测试人员发出下一步的检测指令。测试人员可以根据检测结果选择再次全自动检测,也可以针对某一功能进行单项检测。

2.2 总体结构设计

飞控计算机智能检测系统的主要思想是以 586—Driver 为核心模拟飞控计算机所需的信息,通过串口、I/O、D/A 等通道将信息传递给飞控计算机,并监测、检测飞控计算机的返回信息,对飞控计算机进行全方位的功能检测与故障诊断。智能检测系统的总体框架如图 2 所示。

3 硬件设计

根据 586—Driver 板卡特点以及串口扩展卡与其他电路的应用需求,基于易于拆卸、维护方便的原则,智能检测系统采用堆栈式构架,将整个硬件结构分为 4 个部分:586—Driver 及其接口板、电源板、信号调理板和检测板。

3.1 主控芯片选型及资源分配

在综合考虑了对处理性能、片上资源、稳定性以及成本的多重要求后,本文选择 TERN 公司的 586- Driver 板卡作为主控芯片。586- Driver 是基于 AMD Elan SC520 微处理器的核心板卡,集成了 32 位的 AMD586 中央处理器以及高性能硬件浮点运算单元(FPU) [5]。586- Driver 板卡资源分配情况如表 1 所示。

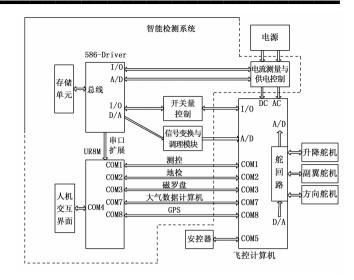


图 2 无人机飞控计算机智能检测系统总体框图

表 1 586-Driver 板卡资源分配表

序号	接口类型	可用资源	实际使用	
1	AD (并行)	4	4 路电流采集	
2	AD (串行)	16	2 路±15V 电压	
3	DA	8	5 路模拟量输出	
4	DI	7	3 路开关量采集	
5	DO	16	6 路供电控制	
6	CF ‡	1	数据存储	
7	串口	4	备用	
8	定时器	7	1个微秒级定时	
4 5 6 7	DI DO CF卡 串口	7 16 1 4	3 路开关量采集 6 路供电控制 数据存储 备用	

3.2 扩展串口选型及资源分配

串口扩展卡选用高性能的基于 PC104 总线的 UR8M。UR8M是 TERN公司的 8 路异步串口扩展卡,可以与 586—Driver 连接使用,无需多余的硬件接口设计。该卡提供 RS232、RS485、RS422 多种串口工作方式。每个通道 FIFO 高达 64 字节,可以减小 CPU 的中断数量并降低软件开销,满足系统需求。

3.3 信号变换与调理模块

586 — Driver 上的 D/A 单元 LT2600 用于输出 5 路模拟信号来模拟陀螺平台(θ 俯仰角、 γ 滚转角)和速率陀螺(ω_x 滚转角速率、 ω_z 俯仰角速率、 ω_y 偏航角速率)的信息。该信号需进信号调理后,输出至飞控计算机。

信号调理电路的设计思路是将输入信号进行电平平移、放大或缩小,然后再进行低通滤波处理,除去高频噪声,以保证转换后的信号平滑稳定。本系统选用 OP497FS 高性能 4 运放芯片作为信号调理电路的核心芯片,选用 REF43 芯片为电平平移电路提供+2.5 V的电压参考进行设计。

3.4 电流测量与供电控制

待测飞控计算机需要 4 路电源: 1 路 115 V 交流电源和 3 路+27 V 直流电源。电流检测与供电控制电路要实现对供电电源的通断控制并且实时检测电流大小,以保证飞控计算机的供电安全。

以+27 V 电源为例,电流检测与供电控制电路设计如图 3 所示。586-Driver 通过 DO 端口控制电磁继电器,进而控

制+27 V 电源是否接入飞控计算机,同时由 A/D 通道实时采集霍尔电流传感器的测量结果,其反馈电压一旦超出了预定范围,系统将自动控制 DO 端口停止对飞控计算机供电,达到保护飞控计算机的目的。

4 软件设计

本系统的时序控制、上电控制、自动检测等策略都是通过软件最终实现。软件开发环境为 Paradigm C++ TERN Edition,采用 C语言编程。软件工程采用模块化设计,由初始化模块、硬件底层接口模块、时序控制模块、上电控制与电流检测模块、功能检测模块以及待机管理等组成。

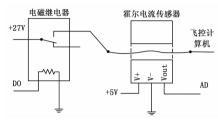


图 3 电流检测与供电控制电路

初始化模块完成系统硬件、控制参数、软件变量的初始 化工作。

硬件底层接口模块完成以下功能:

1) 时钟中断模块:定时产生 10 ms 时钟中断,用于系统周期运行时间间隔基准; 2) AD 采样模块:实现 AD 通道的电压信号的实时采样; 3) DA 输出模块:实现 DA 通道的电压信号实时刷新; 4) 串行通讯模块:采用定时方式,实现串行数字量信息的发送和接收处理; 5) 数字量接口模块:利用中断或查询方式实现数字离散量的接收,同时根据任务需要实现数字量的高低电平输出。

4.1 时序控制模块

为了实现时序控制,预先对系统检测每一步操作之间的时间间隔进行分析并以数组的形式储存、固化在软件中。软件运行后,根据运行时间控制自动检测的进程。

4.2 上电控制与电流检测模块

上电控制与电流检测模块的程序流程图如图 4 所示。当系统为飞控计算机供电时,开始进行电流检测。电流需进行门限检测判断,若其超过门限范围,则将电流异常征兆次数 *i* 加 1,当测量值连续 *n* 次(本文取 5)超过门限值时,认为供电电流存在异常,需要进行断电处理并报警。

4.3 功能检测模块

功能测试模块是智能检测系统的核心功能,实现对飞控计算机硬件接口、板卡的检测,单项功能检测流程如图 5 所示。首先初始化变量 i、j, i 表示检测次数,j 表示故障发生的次数。然后系统发出检测信号,实时接收或延时接收返回值,再将返回值与门限值进行比较。由于单次检测存在一定偶然性,所以每项功能都要检测多次。当返回值超出门限值时,则将故障次数加 1,当故障发生次数大于 n 次时,则认为发生故障并记录。

5 系统测试与分析

为验证自动检测和故障诊断的功能,本文采用人为注人 故障的方法进行测试。智能飞控计算机检测系统对某型飞控

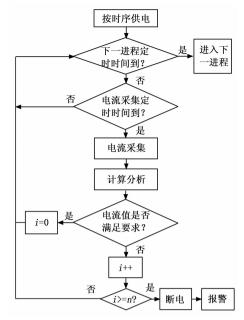


图 4 上电控制与电流检测流程

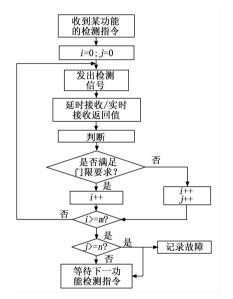


图 5 功能检测流程

计算机进行测试的接线关系示意如图 6 所示。经过多次测试后,实验结果如表 2 所示。

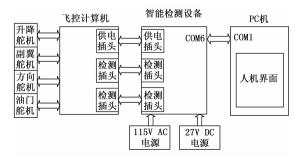
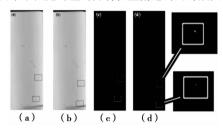


图 6 系统联机调试接线关系

GB的硬件系统下,图像采集装置采用的是加拿大的 Point-Grey Flea3-GE-13S2M-C CCD 传感器和 Computar M1214 -MP 镜头; 光源采用的是 CST 视觉光源 P-HFL-100-100-R 型号 LED 红色面光源; 光电传感器采用的是美国邦 纳 QS18EN6LP 光电传感器;算法在 MATLAB 下编译成熟, 在工程机上进行了测试和实验。

将提取出的药液区域进行异物检测的结果如图 8 所示。图 8中(a)和(b)是药瓶直线运动时连续拍摄的两帧图片搜索 的药液区域结果; 图 8 (c) 和 (d) 都是图 8 (a) 与 (b) 的差 分图,图中标记的矩形区域即是检测出异物的区域。图中,箭 头指示的两个子图是对应的异物位置附近的局部放大图。



- (a) 为第一帧图片搜寻的药液区域;
- (b) 为第二帧药液区域搜寻的药液区域;
- (c) 显示的是图 (a) 中异物所在的位置信息; (d) 显示的是图 (b) 中异物的位置; 图中标记的矩形区域即是检测出异物的区域

图 8 检测结果

结论

(上接第6页)

本文将传统静态的自旋-急停法来检测药瓶杂质,转变 成在待测药瓶做直线运动中完成可见异物的检测, 有效地减 少了急停拍照时间。本文在检测速度提高上提出了新的方法,

表 2 故 简注 \ 测 试 数 据 记 录

人名 以降任八例以数据记录								
测试名称	飞控计算机注入故障	试验	单次检	检测结果	结果			
例 风 石 你	(江月昇加任八以降	次数	测时长					
串口故障	断开 com1 发送线路	5	150 s	com1 发	测试			
注入	例月 COIII 及丛线路			送故障	通过			
SSD ‡	取下 SSD 卡	3	155 s	SSD卡	测试			
故障注入	取下 33D 下			故障	通过			
A/D 功能	更改 AD卡 (型号	5	165 s	DMM	测试			
故障注入	DMM-XT) 工作模式			卡故障	通过			
D/A 功能	插入损坏的 DA 卡	5	170 s	RMM	测试			
故障注入	(型号 RMM-8-XT)			卡故障	通过			

由表 2 可以看出,飞控计算机注入的故障都能被智能检测 系统准确定位,且单次的检测时长都在3 min 以内。而如果要 人工进行相同的测试项目,单次检测时长都在6 min 以上。

经过系统联机调试表明:系统各项功能表现良好,能够准 确、实时对飞控计算机进行自动检测,实现了系统设计预期的 全部功能需求。

6 结束语

飞控计算机则是飞控系统的大脑, 因此对飞控计算机的功 能进行全自动检测、排除故障是无人机系统正常运行的保障。 本文设计的基于 586-Driver 的无人机飞控计算机智能检测系

实验结果表明,该方法能快速、稳定地实现可见异物的检测, 设备成本较低,性价比高,能较好地满足生产线上快速检测 的需求。

参考文献:

- [1] 张兆旺,陶建生,罗杰英,等.中药药剂学 [M].北京:中国中医 药出版社,2007.
- [2] 东 阳,郭建新,中药口服液与颗粒剂在儿童口服用药中的市场前 景浅析「J]. 北方药学,2011,8(2):13-13.
- [3] 周金丽. 口服液中可见异物的机器视觉检测系统研究 [D]. 长沙: 湖南大学,2012.
- [4] 李碧云,龚 琼,张雄飞,等. 中药口服液澄明度问题分析 [J]. 中成药,2014 (11):036.
- [5] 鲁 娟,王耀南,余洪山,等. 大输液中可见异物智能在线检测系 统设计「J7. 计算机测量与控制, 2009, 16 (12): 1802-1805.
- [6] 吴 鑫. 口服液产品质量的机器视觉检测方法研究 [D]. 湖南大 学,2013.
- [7] 余腊生,李丽浓,刘仁杰,等. 基于机器视觉的口服液灯检机关键 技术研究「」门. 计算机工程与应用, 2012, 48 (26): 152-156.
- [8] 张 辉, 王耀南, 周博文. 基于机器视觉的液体药品异物检测系统 研究 [J]. 仪器仪表学报, 2009, 30 (3): 548-553.
- [9] Bowen Z H W Y Z, Ji G. Research on automatic visual inspection method and system for foreign substances in medicine transfusion liquid [J]. Journal of Electronic Measurement and Instrument, 2010, 2: 007.
- [10] Zhu H, Wang Y, Zhou B, et al. Machine vision on line detection system for irregular bottled solution impurities [1]. Instrument Technique and Sensor, 2009, 10: 017.
- [11] 曹志华,宋斌恒. 多种形状窗口下的快速中值滤波算法 [J]. 计 算机应用研究, 2006 (3): 86-88.
- [12] 钟芳松, 陶少华. 中药口服液中可见异物检测系统研究[门. 计 算机测量与控制,2016,24(10):18-20.

统, 当飞控计算机出现信号异常或故障时, 能够进行全功能、 自动快速检测,满足某型飞控计算机的检测需求,极大地节省 了时间、解放了人力,在实际应用中取得了良好的实际效果。

参考文献:

- [1] 钟 志. 分布式无人机自动检测系统的研究与设计 [D]. 南京: 南 京航空航天大学,2004.
- [2] 王向民. 无人机地面综合检测系统的研究 [D]. 南京: 南京航空 航天大学,2003.
- [3] 胡 琴. 电气自动检测技术的现状与发展. 硅谷] 黄文群. 数字接 收机中信号检测及自适应门限技术研究 [D]. 重庆: 重庆大 学,2010.
- [5] 李 昕,杨 睿. 基于 586-Engine 的无人机飞控系统的设计与实 现「J]. 航空电子技术, 2008 (2).
- [6] 李 强, 李志宇, 高艳辉. 基于 UR8 的 586-Engine 异步串行通信 扩展设计「J7. 电子设计工程, 2015 (13): 105-107.
- [7] 翟亚东, 史忠科. 基于 CF 卡的飞行试验数据记录器的设计 [J]. 计算机测量与控制,2006,(10):1384-1386.
- [8] 李 昕, 方 挺. 基于 586-Engine 的无人机飞行控制器设计 [J]. 世界电子元器件, 2008: 78-81.
- [9] 郝允冉, 黄一敏, 史拥军. 基于 586-Engine 的高性能飞行控制器 设计与实现 [J]. 微计算机信息, 2007: 16-8.
- [10] 梁洁玫,衣学慧,李军予,等. 高性能微控制器在控制计算机技 术中的应用[J]. 控制工程(北京), 2005(2): 24-29.