

孤特电机 2007年第6期

微飞行器用无刷直流电动机驱动控制系统

屈 滔,陈佳品,李振波 (上海交通大学,上海 200030)

摘 要:作为多旋翼微直升机的驱动器,微型无刷直流电动机具有结构简单、制造方便、无换向火花等特点。文章根据微型飞行器的系统需求,设计并完成了一套可以实现旋翼驱动和上层计算机参数设置和控制的测试系统。该系统包括驱动、控制、通信、计算和反馈五部分,并基于 DSP 芯片 TMS320LF2407。

关键词:多旋翼微直升机;无刷直流电动机;DSP

中图分类号: TM33 文献标识码: A 文章编号: 1004 - 7018(2007)06 - 0042 - 03

The Driving Control System of Micro Brushless DC Motor Used in Micro Craft

QU Tao, CHEN Jia - pin, LI Zhen - bo
(Shanghai Jiaotong University, Shanghai 200030, China)

Abstract: As the driver of the micro multi - rotor craft, the micro BLDC motor was of simple structure, easy fabrication, non commutation spark and so on. According the need of micro craft, a test system was presented which can implement the driving of rotor, set parameters and testing. It included five parts of driving, control, communication, computation and

feedback based on DSP chip TMS320LF2407.

Key words: micro multi - rotor craft; brushless DC motor; DSP

0 引 言

旋翼微飞行器主要是通过改变旋翼拉力的大小以及旋翼桨盘的方向来控制飞行器的运动方向。大型旋翼飞机的拉力大小由总距控制;旋翼桨盘方向由周期变距控制。以上两种控制方法由于机械结构复杂,所以无法在微型旋翼飞行器中适用。因此本文研究的多旋翼微直升机的驱动器采用无刷直流电动机,因为无刷直流电动机的转速可以快速地调整,从而能够通过改变旋翼转速来改变和控制拉力大小。旋翼桨盘方向的改变,则可以采用新的旋翼飞行器设计结构,通过改变各个旋翼拉力的大小来调整旋翼桨盘方向,从而控制飞行器的飞行方向。

在设计中使用的无刷直流电动机是上海交通大

学微纳米科学技术研究院 研制的电磁型微电机,其 机电转换效率也较高、并 且便于调速,非常适合作 为微直升机的驱动器,如 图1所示。四旋翼微飞行 器的负载能力决定于单个



图 1 四旋翼微型直升机

微驱动器的负载能力。微飞行器对微驱动器的要求

收稿日期:2005-01-18

基金项目:国家 863 高技术研究发展计划(2002AA422220) 国家自然科学基金资助项目(10477013) 是尺寸小、重量轻,输出力矩大、效率高,因此我们采 用这种无刷直流电动机。

DSP 是上世纪 80 年代开发出来的新一代微处理器芯片,具有很强的指令系统和硬件支持;与单片机相比,它具有更加适合于数字信号处理的软件和硬件资源,可用于复杂的数字信号处理。在微飞行器的实际应用中,DSP 将实现以下几个方面的功能:完成微飞行器的微电机的换相控制,使得其能按要求有规则的运转;将采样回来的反电动势转换成相应的速度信号,并进行速度环的运算;协调 DSP 控制器使得四个微电机的转动和谐,根据控制要求调节各微电机的速度以实现微飞行器的平稳飞行。

1 控制系统硬件

该驱动系统的硬件构成主要包括以下几个部分:以 DSP 为核心的控制部分、四个电机驱动芯片 L6234 组成的驱动部分以及一些必要的外围电路,如为了协调各电机速度的通信电路、存储电路和电源电路等。系统框图如图 2 所示。

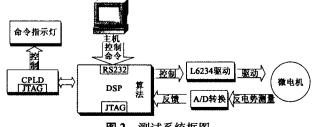


图 2 测试系统框图

做特电机 2007年第6期

...Drive and control

1.1 DSP 核心

为了实现图 2 的控制系统, DSP 被分为几个功 能模块。微电机驱动模块:DSP 的 L/O 口将产生高 低脉冲来驱动后面的电机驱动芯片 L6234;速度测 量模块:DSP的 A/D 通道将接受测量所得的微电机 的反电动势值,并将接受值转换成最终所需的微电 机速度值。此外,还有仿真和程序下载模块:DSP 芯 片上被装有 JTAG(Joint Test Action Group)标准测试 接口及相应的控制器,从而不但能控制和观察系统 中处理器的运行,测试每一块芯片,还可以用这个接 口下载程序,这为 DSP 的应用提供了很大的方便。 此外,还设置了 MP/MC 的跳针和 V_{con} 的跳针,这使 得 DSP 在仿真模式和下载模式下很方便地进行切 换。当选择仿真模式的时候,Veen引脚被接到5 V 电 压上,跳针被置于 MP 模式下,即 DSP 处于微处理器 状态下,并从外部程序存储器的0000 h 开始执行程 序。当选择下载模式的时候,Vcn引脚可以被接到5 V或0V电压上,跳针被置于MC模式下,即DSP处 于微控制器状态下。在程序下载完毕以后,运行时 V_{ccc}引脚必须接地,程序从 DSP 内部程序存储器 (FLASH EEPROM) 的 0000 h 开始执行。

1.2 驱动芯片 L6234 在微飞行器中的应用

在微飞行器的控制系统中, L6234 将被用来驱动微电机的转动。为了使微电机能高速运转且能精确测量微电机的反电动势, 采用两两通电的控制方式。L6234 从 DSP 的 L/O 口接受控制指令, 并按指令所给的微电机通电规律驱动后面的微电机转动。当然, 驱动芯片 L6234 上还加上了电流测量电路和电压测量电路。我们在芯片 L6234 的输出管脚处加上了一个分压电路, 分压后的电压值被送入到 DSP的 A/D 转换口以获得各相之间的相电压, 然后 DSP将经过计算获得反电动势值。而同时将 L6234 的SENSE 管脚作为电流的测量脚, 以用来作为电流反馈, 从而构成一个闭合的控制回路。

1.3 串行通信接口模块(SCI)

在本文研究的控制系统中,串行通信被用来DSP与上位机电脑通信。该通信的目的有以下几点:上位机可以比较容易地对飞行参数进行设置;方便微飞行器控制系统的调试;有助于将来蓝牙方式的接入,可以较快地被替代为无线控制。在这个系统中,一些调整微直升机飞行姿态和飞行速度的控制指令将通过串行通信从电脑下达给DSP,然后DSP接收并马上响应这些指令。它的具体应用为:电脑通过PCTXD的引脚经过MAX232的电平转换把指令传输到DSP的RXD引脚上,同样DSP通过TXD引脚经过MAX232的电平转换把指令传输到

电脑的 PC RXD 引脚上。

2 控制系统软件

2.1 微电机驱动程序

在整个下层软件中最主要的是控制微电机转动的 DSP 程序,其主要负责接收来自上位机的数据,其中包括从加速曲线采样的加速点,起动电机,停止电机等信号。然后根据相应的信号控制微电机旋转。在这个控制系统中,采用两两通电的方式来驱动微电机转动。也就是说将采用一定的顺序分别对微电机中的两相通电。

L6234 对微电机每相的管理分为两个部分:一部分是选通通电相(ENA),另一部分是选择该通电相是正向导通还是反向导通(INA)。根据换相规律 我们很容易地得到如图 3 所示的 L6234 的驱动规律。

DSP 复位后,即进入主程序,首先进行 DSP 的初始化,然后等待上位机发来的命令。如果命令是下载数据,则将从串口读出的用于加速的数据保存至内存中。收到运行的命令则按照刚接收到的数据控制电机换相,使电机旋转。同时程序采用了 DSP 的三个定时器,分别负责控制换相、加速和设置临时变量的时间。若收到停止命令,则通过 I/O 口输出使电机停止。流程图如图 4 所示。

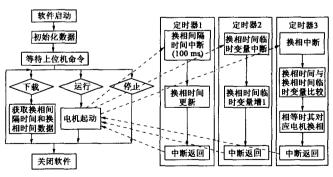


图 4 微电机的换相规律

2.2 上层主机的软件设计

上位机的软件采用 C + + 平台编写,主要实现编辑/显示/保存加速曲线,采集曲线上的加速点,发送加速数据到 DSP,发送电机起动/停止信号。软件的界面如图 5 所示。

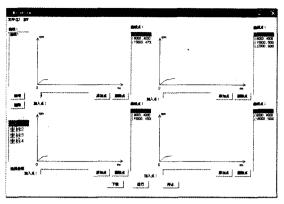


图 5 上位机界面

界面中有四个窗口分别显示四个电机的加速曲 线,可以看出,对每条曲线来说,它是由窗口右边列 出的一些点组成的,按"下载"按钮可以把加速曲线 下载到 DSP 中,按"运行"和"停止"按钮分别控制 电机的旋转和停止。可以通过菜单中的"文件"下 的"保存"和"加载"分别从文本文件中保存和加载 曲线。

程序开始时进行初始化,设置串口的波特率等 参数后打开串口,如果串口已被占用,打开失败则退 出。此后程序进入事件驱动模式,每当用户按下界 面上的一个按钮或者点击某一个菜单都会讲入该事 件的处理程序。因此,在用户点击"添加点"按钮 时,首先将被添加的点加入曲线的点队列中,然后对 所有的点按时间进行排序,最后按时间从小到大的 将相邻两个点用直线连起来,刷新整条曲线。若用 户点击某个窗口的"下载"按钮,则处理程序首先对 该条曲线按照事先规定好的时间间隔采样,采样的 点进行数据转换,即从转速数据转换成 DSP 的定时 器计数器的数据,最后把数据按照协议打包,通过串 口发送出去。其它的事件处理程序不再一一赘述。

参考文献

- [1] 张琛. 直流无刷电动机原理及应用[M]. 北京:机械工业出版 社,2004
- [2] 谭建成. 电机控制专用集成电路[M]. 北京: 机械工业出版社, 1997:164 ~ 172
- [3] Texas Instruments. Sensorless Speed Controlled Brushless DC Drive using the TMS320C24 DSP Controller [R]. TI 公司, Report SPRA498
- [4] Texas Instrument. DSP Solution for BLDC Motors [R]. Literature Number: BPRA055 1997

作者简介。屈滔(1981 -),男,硕士,研究方向为 IC 设计与应 用、计算机控制、电子电路设计。

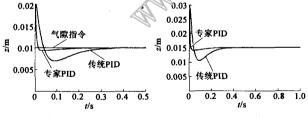
陈佳品(1960-),男,教授,博士生导师,研究方向为智能系统 和微机电系统。

李振波(1974 -),男,副教授,研究方向为智能系统和微机电系 沈。



(上接第41页)

由图 5 则可以看出, 当混合专家 PID 控制系统 受到外界干扰时,系统的稳定注基本不受影响。



(a) 稳定气隙为 0.01 m

(b) 稳定气隙为 0.015 m

专家 PID 和传统 PID 的仿真结果对比

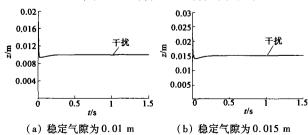


图 5 可控永磁悬浮专家 PID 控制系统仿真结果

4 结 论

本文采用自动在线调整控制参数的专家 PID 控

制系统,对整个可控永磁悬浮控制系统进行仿真,并 分析比较了专家 PID 控制系统和传统 PID 控制系 统,得出:由于专家系统可以在线跟踪控制过程,及 时调整控制参数,使控制系统始终运行在最佳状态, 所以可控永磁悬浮系统由于专家系统的引入,系统 的响应速度加快,超调量明显减少,控制性能大大优 于传统 PID 控制系统,从而为解决磁悬浮的低刚度 问题提供了一种方法。

参考文献

- Henneberger G. Contactless Transportation Vehicle with 4 Hybrid - Excited Magnets and an Energysaving Levitation Control [C]. LDIA95 Nagasaki, Japan, 1995:26 ~ 29
- [2] Yeou Kuang Tzeng, Wang TC. Dynamic analysis of the Maglev system using controlled - PM electromagnets and robust zero - power - control strategy [J]. IEEE Transactions on Magnetics, 1995, 31 $(6):4211 \sim 4213$
- [3] 董泽,刘娜,韩璞. 专家整定 PID 控制系统的设计[J]. 计算机 仿真,2002,19(1):23~25,62



微飞行器用无刷直流电动机驱动控制系统