

战术级 MEMS 6 自由度惯性传感器

FSS-IMU6132A 产品手册

特性

战术级 MEMS 陀螺仪

- 0.6°/h 零偏稳定性@Z 轴
- 0.005°/s 零偏重复性
- 0.02°/s 输出噪声

战术级 MEMS 加速度计

- 8ug 零偏稳定性
- 0.6mg 零偏重复性
- 0.25mg 输出噪声

大范围精细化温度补偿

- -40℃至85℃温度补偿
- 精细化温度标定

独立转台标定

- 独立标定每个模块: 灵敏度、零偏、非正 交误差
- 提供用户标定安装误差接口

高强度工况耐受

- 超强冲击耐受: 2000g(0.5ms, 半正弦, 3轴)
- 超强振动耐受: 10g (10²KHz, 3 轴)
- 全温环境稳定工作: -40℃ ~ 85℃
- 100%磁屏蔽

实时而灵活的数字接口、体积小巧

- 高达 100Hz 的可配置输出采样率
- 支持串口、I2C、SPI、CAN 多种接口
- 51*25.8*10mm, 重量仅 25g

产品概述

FSS-IMU6132A 是原极科技倾力打造的 6 自由度 MEMS 惯性传感器模块。标配输出三轴陀螺仪与 加速度信息和高精度姿态角。

高精度、高分辨率,可捕捉细微的震动与倾斜。大量程的输出,让大动态下的动作感知成为可能。所有模块出厂前都配置超宽温域的精细化温补与独立标定,让每个模块都能在各种极限工况下稳定发挥,同时保证所有产品性能高度一致。

预留的**组合导航接口**可以兼容目前主流卫星导航方案。

应用领域

- 自动驾驶: 车载、农机、工程车、水下
- 精密测量: 井下、隧道、震动、倾斜
- 稳定平台:云台、动中通、无人机
- 自动控制: 大型工业设备、自控系统

在标准性能及输出参数的基础上,原极也为您的特殊需求提供**定制化服务**,在产品上助您一臂之力!



目录

目习	₹	1
图例	ij	2
表例	ij	3
1.	性能参数	4
	1.1 陀螺仪关键指标	4
	1.2 加速度计关键指标	5
	1.3 姿态角关键指标	5
2.	外形结构	7
3.	电气特性	8
4.	引脚描述	9





图例

图 1 陀螺仪 ALLAN 方差曲线	6
图 2 加速度计 ALLAN 方差曲线	
图 3 外形结构及尺寸(单位:mm)	
图 4 引脚示意图	9





表例

表 1 陀螺仪关键指标	4
表 2 加速度计关键指标	5
表 3 姿态角关键指标	5
表 4 电气特性	8
表 5 引脚描述	



1. 性能参数

1.1 陀螺仪关键指标

表 1 陀螺仪关键指标

 参数	测试条件/备注	 最小值		 最大值	单位
			±125		°/s
零偏稳定性X轴	@25°C, 1σ		1.0		°/hr
零偏稳定性Y轴	@25°C, 1σ		0.8		°/hr
零偏稳定性Z轴	@25°C, 1σ		0.6		°/hr
零偏重复性	@25°C, 1σ		0.007		°/s
轴间非正交			±1.0		‰
g 值敏感误差			0.0005		°/s/g
内部低通截止频率	软件可调整	0.2	31	31	Hz
ODR ¹		1	100	100	Hz
测量延时			5	10.0	ms
全温范围零偏变化2	-40 ~ 85℃, rms		0.005		°/s
随机游走 X 轴 3	Allan variance@25℃, 1σ		0.13		°/√hr
随机游走Y轴	Allan variance@25℃, 1σ		0.07		°/√hr
随机游走 Z 轴	Allan variance@25℃, 1σ		0.07		°/√hr
输出噪声 ⁴	rms@31Hz cf		0.02		°/s
刻度系数误差		±0.6‰			
刻度系数非线性			0.05%		

¹最大输出更新率不大于 100Hz@115200bps

²温度范围即测试环境,也是 RMS 指标

³ IEEE 标准,在静态 25℃环境下 Allan 方差曲线给出

⁴静态 25℃环境,截止频率 31Hz 条件下的 RMS 指标



1.2 加速度计关键指标

表 2 加速度计关键指标

参数	测试条件/备注	最小值	典型值	最大值	单位
测量范围			±2		g
零偏稳定性	@25° C, 1σ		8		μg
零偏重复性	@25° C, 1σ		0.5		mg
轴间非正交			±1.0		% 0
内部低通截止频率	软件可调整	0.2	31	31	Hz
ODR ¹		1	100	100	Hz
测量延时				5.0	ms
全温范围零偏变化2	-40 ~ 85°C, rms		0.5		mg
随机游走 X 轴 3	Allan variance@25℃, 1σ		0.0327		$m/s/\sqrt{hr}$
随机游走Y轴	Allan variance@25℃, 1σ		0.0299		$m/s/\sqrt{hr}$
随机游走 Z 轴	Allan variance@25℃, 1σ		0.0319		m/s/√hr
输出噪声 4	rms@31Hz cf		0.3		mg

¹最大输出更新率不大于 100Hz@115200bps

1.3 姿态角关键指标

表 3 姿态角关键指标

参数	测试条件/备注	最小值 典型值 最大值			单位
横滚角	静态/动态, 1σ		±0.1/±0.2		0
俯仰角	静态/动态, 1o		±0.1/±0.2		0
航向角	@10s,动态无辅助,非连续旋转		±0.1		0
ODR ¹		1	100	100	Hz

¹最大输出更新率不大于 100Hz@115200bps

²温度范围即测试环境,也是 RMS 指标

³ IEEE 标准,在静态 25℃环境下 Allan 方差曲线给出

⁴静态 25℃环境,截止频率 31Hz 条件下的 RMS 指标

注姿态角精度测量条件为载体平稳运动。如需载体在任意运动状态下保持上述精度,请参考 IA-IMU6A500R 产品并接入 GPS/RTK 数据



图 1 陀螺仪 ALLAN 方差曲线

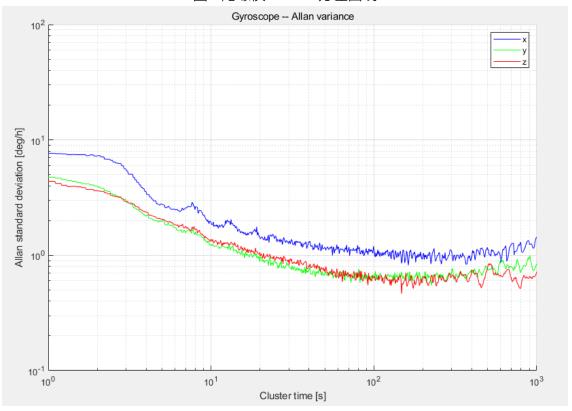
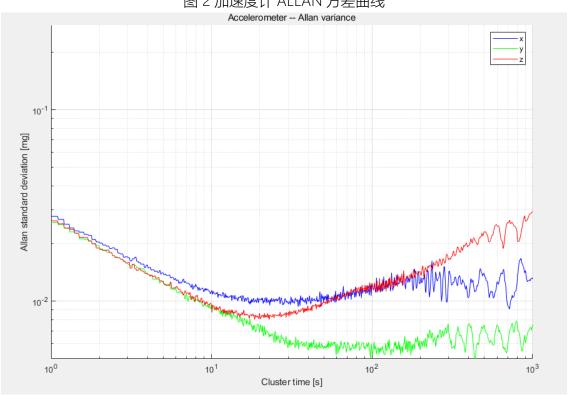


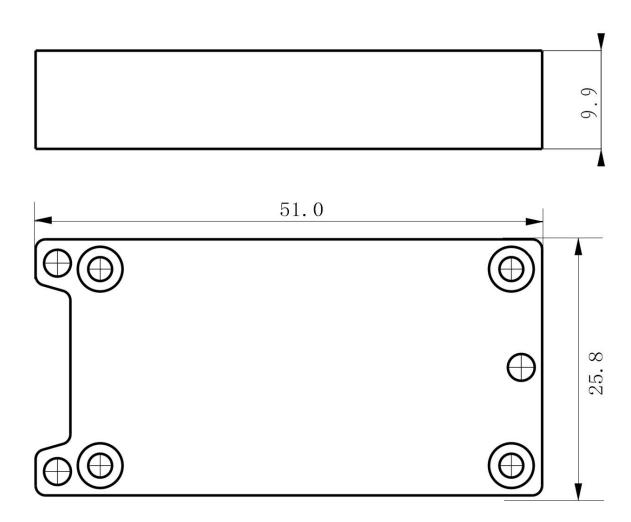
图 2 加速度计 ALLAN 方差曲线





2. 外形结构

图 3 外形结构及尺寸 (单位: mm)





3. 电气特性

表 4 电气特性

参数	符号	接口类型	最小	最大	单位
电源输入	VCC		2.8	3.4	V
电源地	GND				
串口输出	TX1	UART	0.3	3.4	V
串口输入	RX1	UART	0.3	3.4	V
预留引脚	NC	IO	0.3	3.4	V
电流	I		80	200	mA
使用温度	Т		-40	85	°C



4. 引脚描述

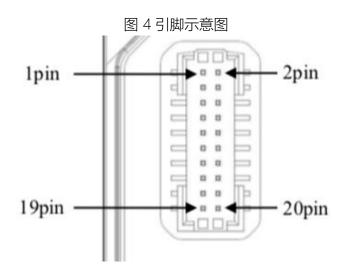


表5引脚描述

名称	类型	功能			
SCLK	I	SPI 时钟			
SDO	0	SPI 数据 MISO			
SDI	I	SPI 数据 MOSI			
/CS	I/O	SPI 片选			
TX	0	串口输出			
CAN_Tx	0	CAN 口发送,不接时悬空			
RX	I	串口输入			
DRDY/SCL	1/0	数据准备就绪/I2C 时钟			
EXT/SDA	1/0	外部触发采样/I2C 数据			
CAN_Rx	I	CAN 口接收,不接时悬空			
/RST	I	外部硬件复位输入			
VCC	S	3.3V 电源			
GND	S	地			
QFT.	т	SPI/I2C 模式控制,悬空或接低			
SEL	1	电平: SPI, 高电平: I2C			
NC	N/A	不接			
	名称 SCLK SDO SDI /CS TX CAN_TX RX DRDY/SCL EXT/SDA CAN_RX /RST VCC GND SEL	名称 类型 SCLK I SDO O SDI I /CS I/O TX O CAN_TX O RX I DRDY/SCL I/O EXT/SDA I/O CAN_RX I /RST I VCC S GND S SEL I			

注1引脚类型: I 为输入, O 为输出, S 为供电, N/A 为未使用

注2主机初始化时需使用/RST将IMU硬件复位一次