

## GH2132

GH2132 ( GH132 ) 是 Fe-25Ni-15Cr 时效强化型高温合金，加入钼、钛、铝、钒及微量硼综合强化。在 650°C 以下具有高的屈服强度和持久、蠕变强度，并且具有较好的加工塑性和满意的焊接性能。适合制造在 650°C 以下长期工作的航空发动机高温承力部件，如涡轮盘、转子叶片和紧固件等。

### 技术标准

GB/T 14992-2005	《高温合金和金属间化合物高温材料的分类和牌号》
GB/T 20878-2007	《不锈钢和耐热钢的牌号及化学成分》
GB/T 1221-2007	《耐热钢棒》
GB/T 14996-2010	《高温合金冷轧板》
GJB 2611-1996	《航空用高温合金冷拉棒材规范》
GJB 2612-1996	《焊接用高温合金冷拉丝材规范》
GJB 3020-1997	《航空用高温合金环坯规范》
GJB 3165A-2008	《航空承力件用高温合金热轧和锻制棒材规范》
GJB 3167-1998	《冷墩用高温合金冷拉丝材规范》
GJB 3317A-2008	《航空用高温合金热轧板规范》
GJB 3782-1999	《航空用高温合金锻制园饼规范》

### 化学成分，%

元素	Cr	Ni	Fe	Mo	Al	Ti	V	B	C	Mn	Si	P	S
min.	13.50	24.00	余	1.00		1.75	0.10	0.001		1.00			
max.	16.00	27.00		1.50	0.40	2.35	0.50	0.010	0.08	2.00	1.00	0.030	0.020

注：依照 GB/T 14992 标准，部分元素在其它标准规范中可能有所差异。

密度 7.93g/cm<sup>3</sup>

### 机械性能

GJB 3165A-2008 《航空承力件用高温合金热轧和锻制棒材规范》

拉伸试验				硬度	高温持久试验			
试验温度	抗拉强度 $\sigma_b$	延伸率 $\delta_5$	收缩率 $\psi$		组别	试验温度	试验应力 $\sigma$	试验时间
室温	≥930MPa	≥20%	≥40%	255~321HB	/	/	/	/
550°C	≥785MPa	≥15%	≥28%	/	I	550°C	590MPa	≥100h
650°C	≥735MPa	≥15%	≥20%	/	II	650°C	390MPa	≥100h

热处理制度：980~1000°C/1~2h，油冷 + 700~720°C/12~16h，空冷

如需更详细的信息，请发邮件至 [sales@huishih.com](mailto:sales@huishih.com)。

上海汇匙合金有限公司版权所有。

此出版物中的数据仅供参考信息使用，可能会在无事先通知的情况下修订。