第6回　高校生ロケットコンテスト　設計計画書(2025)

|  |  |
| --- | --- |
| グループ名 |  |
| 代表者氏名 |  |
| グループのメンバーの氏名(学年・年齢)  \*保険加入のため全員書いて下さい　例：　福岡太郎（2年・16才） |  |
| 所属高校 |  |
| 連絡先（メールアドレス） |  |
| 連絡先（携帯電話か自宅の電話番号） |  |

エントリー部門（いずれかに〇）　高度部門　 　　　　（　　　）（エンジンB6-4）

オリジナルロケット部門 （　　　）(エンジンC5-3)

機体諸元：

直径：　　mm　全長： mm　質量(エンジン・高度計なし)： 　g

安定性：ロケットの安定比𝐶𝑆 =(Xcp −Xcg ) ⁄Dここで圧力中心Xcp及び重心Xcgは、いずれもロケット先端から測った距離とする。Dはロケットの胴体の直径。

Xcp= mm Xcg= mm D=　　mm

よって、𝐶𝑆 =(Xcp −Xcg ) ⁄D=

︎安定性判定のチェック（1.1 < 𝐶𝑆 <1.5の条件を満たす）

機体の回収方法（いずれかにチェック）

□　パラシュート　□ストリーマ　□その他（　　　　　　　　　）

外観図：

特徴あるいはアッピールしたいところ：