# Entwicklung einer Modellrakete mit Schubvektorsteuerung

Oliver Arend<sup>1</sup>

<sup>1</sup>Solaris-RMB e.V.

Göttingen, 11. Februar 2018

### Übersicht

- 1 Zielsetzung
- 2 Mechanik
- 3 Elektronik
- 4 Simulation
- **5** Firmware
- 6 Ergebnisse

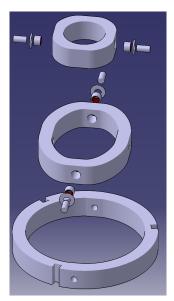
#### Zielsetzung

- Aktiv stabilisierte Rakete durch Schubvektorsteuerung
- Günstige, einfach erhältliche Komponenten, z. B.
  - Arduino
  - Modellbau-Servos
- Einfach nachzubauen
- Erfahrungen für größere, komplexere Raketen nutzen
- Alle notwendigen Informationen öffentlich verfügbar machen

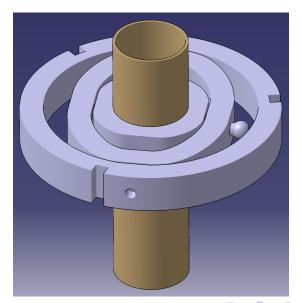
### Was bisher geschah ...

- Vorführung einer Schubvektorrakete durch Wolfgang Lang beim Flugtag in Manching 2015 (und seitdem immer wieder)
- Mehrere Iterationen für das Strukturdesign:
  - Werkstoff? Balsa, Pappelsperrholz, CfK ...
  - Herstellung? Laserschneiden, Fräsen, ...
  - Aktueller Stand: größtenteils gefrästes Flugzeugsperrholz, teilweise 3D-Druck
- Berechnung der aerodynamischen Beiwerte mit CFD
- Erstellung eines einfachen regelungstechnischen Modells
- Umsetzung in Firmware
- Probeflug

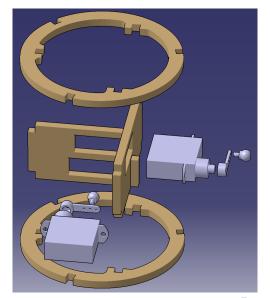
# Einzelteile kardanische Aufhängung



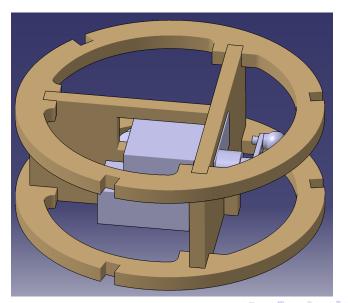
# Motorhalterung



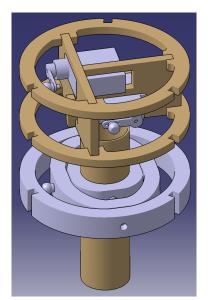
### Servos und Halterungen



#### Servos montiert



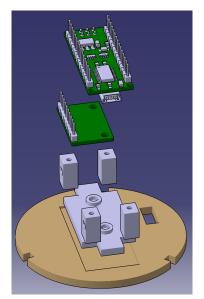
# Servos und Motorhalterung



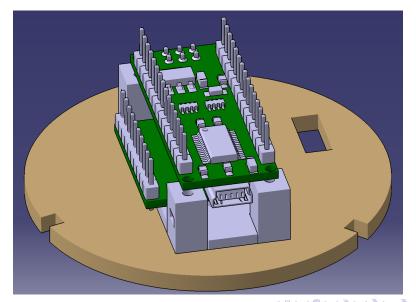
# Stringer-Struktur



## Elektronik-Komponenten



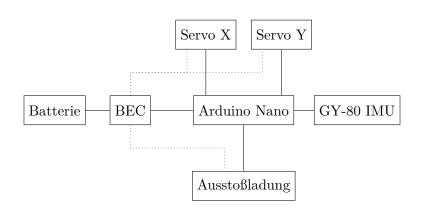
#### Elektronik montiert – ohne Kabelsalat



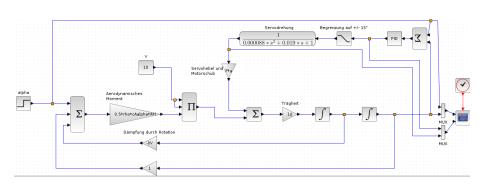
### Struktur komplett



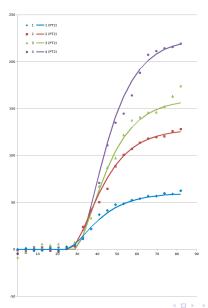
#### Elektronik



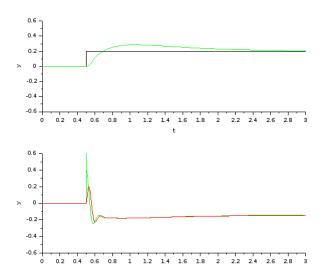
# Modellbildung



#### Servoverhalten



## Vorhergesagte Reaktion auf Anstellwinkeländerung







#### Firmware

- State Machine mit drei Zuständen
- Ausführen der einzelnen Operationen alle 10 ms mittels Interrupt

#### ON\_RAMP

- Messung der Beschleunigung in z-Richtung
- $\bullet$  Messung der Drehraten um x- und  $y\text{-}\mathrm{Achsen}$
- Laufende Bildung von Mittelwerten für alle Messgrößen für Korrektur der Werte im Flug
- $\bullet$  Überwachen der Beschleunigung, bei Überschreiten von 20 m/s² Wechsel zu IN\_FLIGHT

#### Firmware

#### IN\_FLIGHT

- Flugzustandsschätzung mittels Kalman-Filter
- Vorhersage, z. B. für Flughöhe

$$\hat{h}_{i+1} = h_i + \Delta t \, v_i + \frac{1}{2} \Delta t^2 \, a_i$$
 (1)

$$\hat{v}_{i+1} = v_i + \Delta t a_i \tag{2}$$

$$\hat{a}_{i+1} = a_i \tag{3}$$

Korrektur

$$a_{i+1} = (1 - K_a)\hat{a}_{i+1} + K_a\tilde{a} \tag{4}$$

- Kalman-Gains wurden offline mit simulierten Werten ermittelt
- ullet Berechnung der Soll-Position u des Servos der jeweiligen Achse anhand des Fehlers

$$E_{\gamma} = E_{\gamma} + \Delta t \gamma \tag{5}$$

$$u = K_P \gamma + K_I E_{\gamma} + K_D \dot{\gamma} \tag{6}$$

• Wechsel zu RECOVERY wenn ein Bahnwinkel 90° überschreitet oder die Geschwindigkeit unter 0 fällt

#### Firmware

- RECOVERY
  - Pin für Ausstoßladung für 1 Sekunde auf HIGH setzen
  - Servos auf Mittelposition stellen
  - Bis in alle Ewigkeit die LED blinken lassen ...

## Probeflug

Werdet Ihr gleich sehen  $\dots$