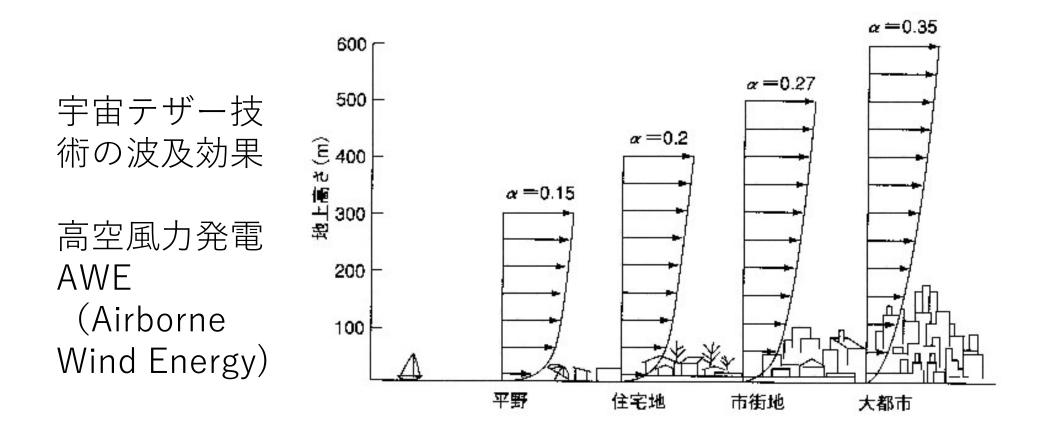
TMITの主なマイルストーン

- 2007年8月16日 首都大学東京のベンチャー企業第1号として設立。
- ・2010年8月 観測ロケットS520-25による132.6mスーパーテザーの宇宙 伸展に世界で初めて成功。日本・米国・欧州・豪州の国際協力。





- 2015年2月3日科学研究費補助金取扱規程に規定する研究機関に指定
- 2015年3月30日「高空風力発電研究会」第1回全体会議(日大駿河台校舎)



◎ Google, EON, Shell, Schlumberger, Tata、さらに、ソフトバンクのような先端企業が2兆米ドルを超える投資を行っている。このためAWEは今後成長を加速すると思われる。 欧州各国はCO2軽減のロードマップ2050などに乗り遅れないために、クリーンなAWEに期待を持ち援助を行っている。

空中風力発電の2タイプ

- 1. 風車を装備したUAV.
- 2. 風車を装備しないUAV. (翼を風車ブレードとして使う:ポンピング型) 両者とも横切り飛行を利用。
- 1. 風速を増加:

Makani Power (米) ,など.



2. 揚力による仕事(張力×伸展速 度) を増加

Ampyx Power (蘭), など.

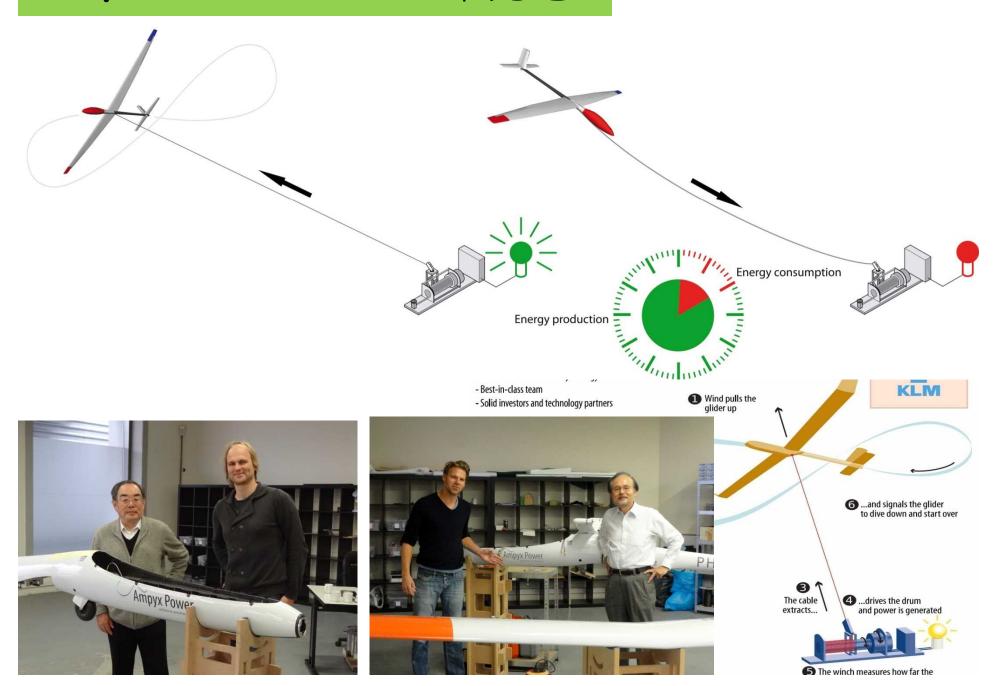




(600 k W級) (21 Nov 2016) kite

https://x.company/makani/journey/

2. ポンピング型空中発電



わが国における空中風力発電

AIRBORNE WIND ENERGY CONFERENCE 2017

Freiburg, Germany 2017/10/5-6

HSWG(High Sky Wind energy Generation) on tethered system

Hironori A. FUJII[1][2], Hiroshi OKUBO[3], Yasutake TAKAHASHI[4], Yusuke MARUYAMA[5]

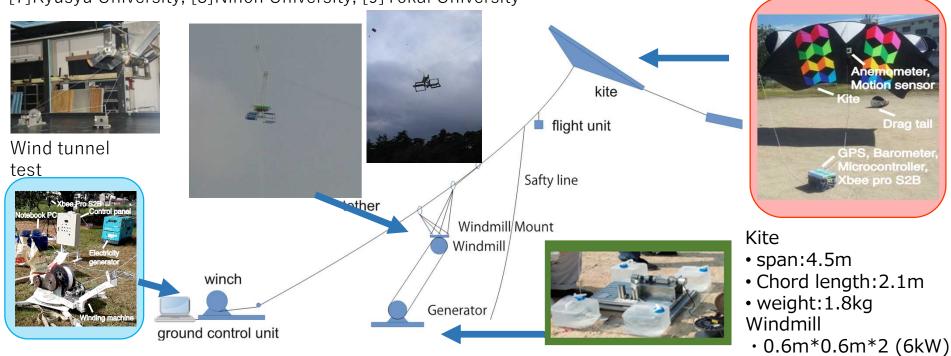
Tairo KUSAGAYA[6], Shigeo YOSHIDA[7], Kazuo ARAKAWA[7], Hiroki ENDO[1][7],

Kenji UCHIYAMA[8], Kazuichi SEKI[9], and Takeo WATANABE[3]

[1]TMIT & Co., [2]Tokyo Metropolitan University, [3]Kanagawa Institute of Technology,

[4] University of Fukui, [5] Maeda Corporation, [6] Tokyo Metropolitan College of Industrial Technology,

[7] Kyusyu University, [8] Nihon University, [9] Tokai University



2019年1月25日 フェーズ1.5フィールドテスト 埼玉県熊谷市妻沼グライダー滑空場





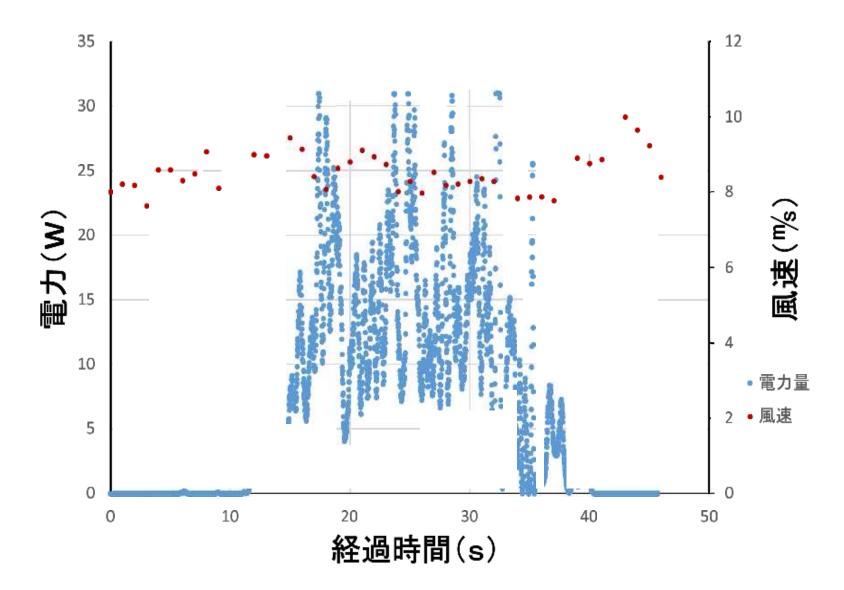
垂直軸風車を空中に浮遊させる

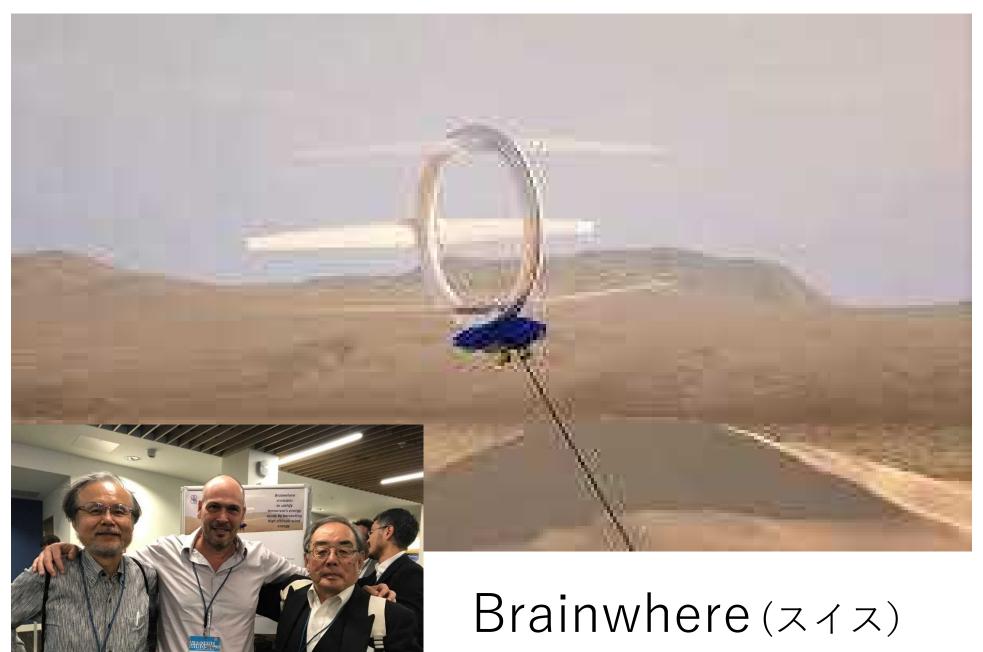
プロジェクト型に移行するための準備段階

空中風力発電(AWE) の要素技術:

- 1. 風車の浮揚技術
- 2. 効果的なエネルギー 伝達
- 3. 性能の向上
- 4. わが国独自の技術と安全基準 > 100kw





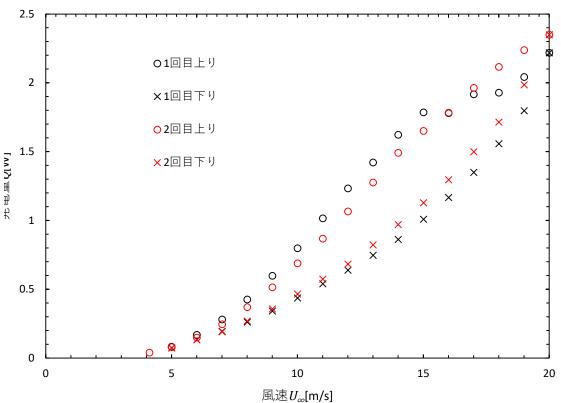


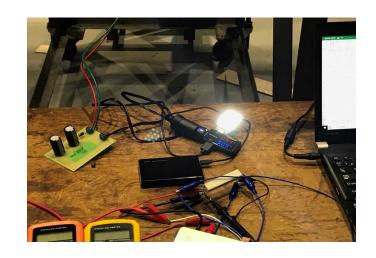
President Michael Perlberger





実験風速は10-11m/s, $0.3A\sim0.4$ Aでもスマートフォンおよびモバイルバッテリが充電されることを確認した.





USB出力部にLEDを接続したときの様子を図6に示す。図よりLEDが明るく光っていることがわかる。



ね
 じれ
 伝達
 テザー
 支柱型





実施日:R1.10.5 AM11:00~

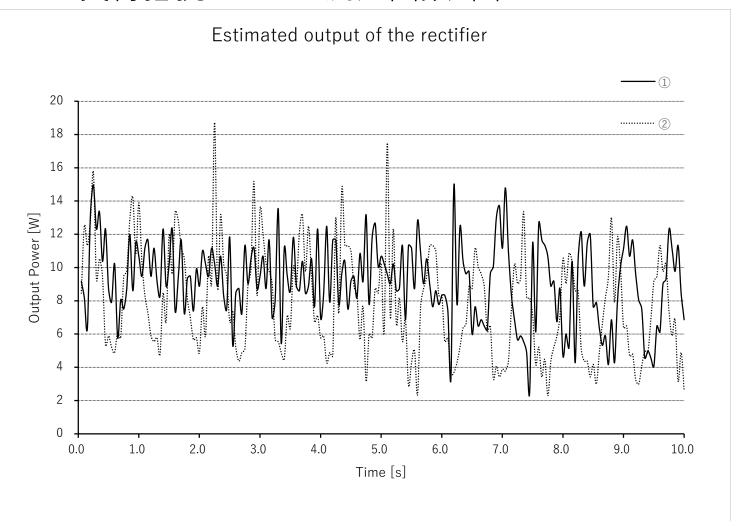
実施場所:千葉県富津市 富津海岸(富津公園北側海岸)

天候:晴れ 計測条件:風速3.7~3.8m/s 気温25.8°C

負荷抵抗510Ω 測定回数2回

負荷吸収電力: ※負荷抵抗値と 印加電圧からの 計算推定値

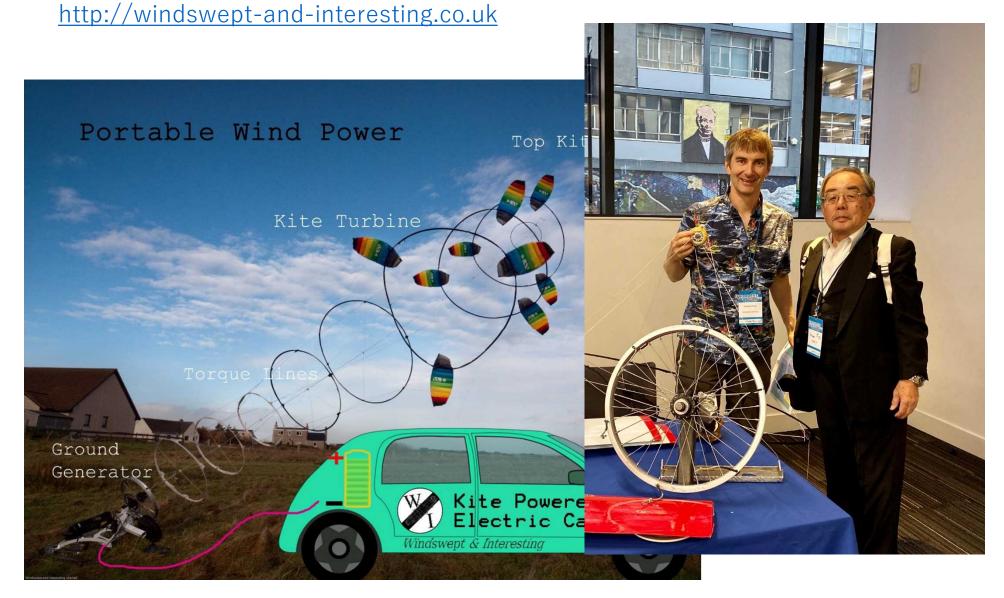
① 平均9.2[W] 最大15.0[W] 最小2.5[W] ② 平均7.8[W] 最大18.7[W] 最小2.3[W]



Rod Read

Windswept and Interesting Limited

15a Aiginis, Isle of Lewis, UK HS2 0PB



Three-Dimensional Flight Trajectories of Tethered

UAV for Optimal Power Production

Hironori A. FUJII¹, Takumi TOMITA², Tairo KUSAGAYA³, and Hiroki YAMAMOTO³,

¹Tokyo Metropolitan Institute of Technology, ² Tokyo Metropolitan University,

³Tokyo Metropolitan College of Industrial Technology,

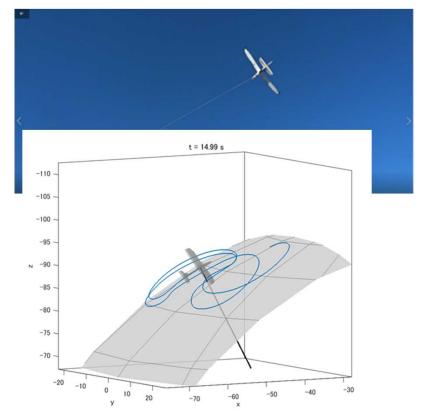


Fig.3(a) 2D periodic orbit (Many turns in deployment followed by a decent)

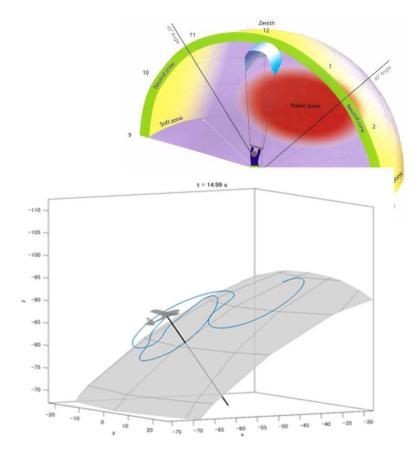


Fig.3(b) 3D One periodic orbit (Large-Deployment-Return in one turn)



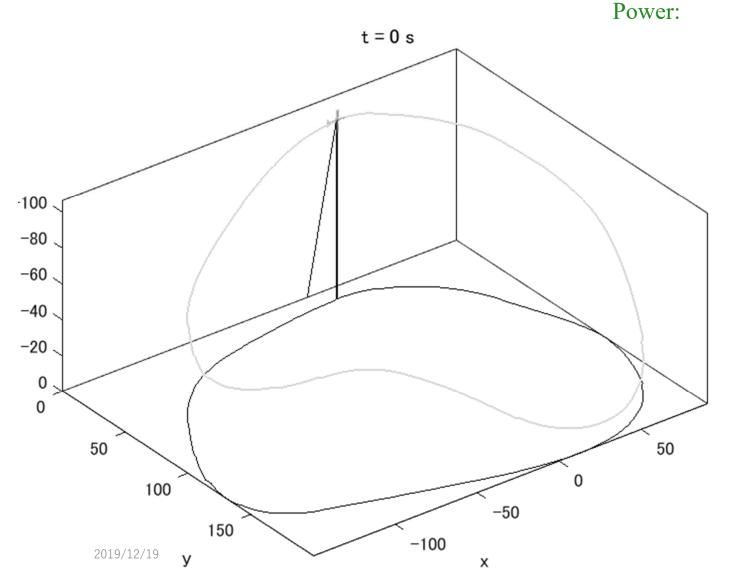
Model of UAV: A120RC

Weight 500g, length 580mm, span 1200mm, Aspect ratio = 7.4,

Wing area : S =0.1936m², Lift coef. gradient : $C_{L\alpha}$ = 5.26 /rad.,

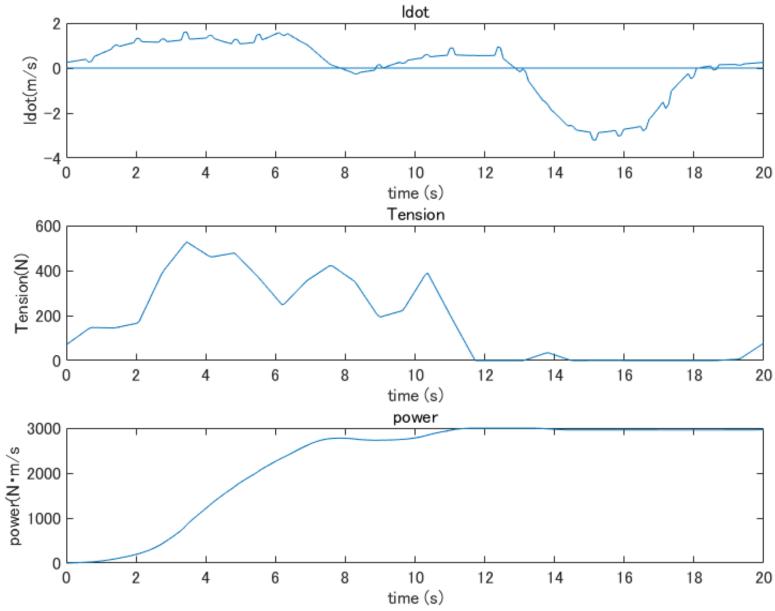
 $Drag:Cd = Cd_0 + C_L/(\pi eAR), \ Cd_0 = 0.0069, \ e = 0.72, \ , \ C_L/C_d = 14$

Optimal periodic trajectory of UAV (Control input: CL and bank angle) (x0=y0=10m, z0=100m) Performance index Without turbine

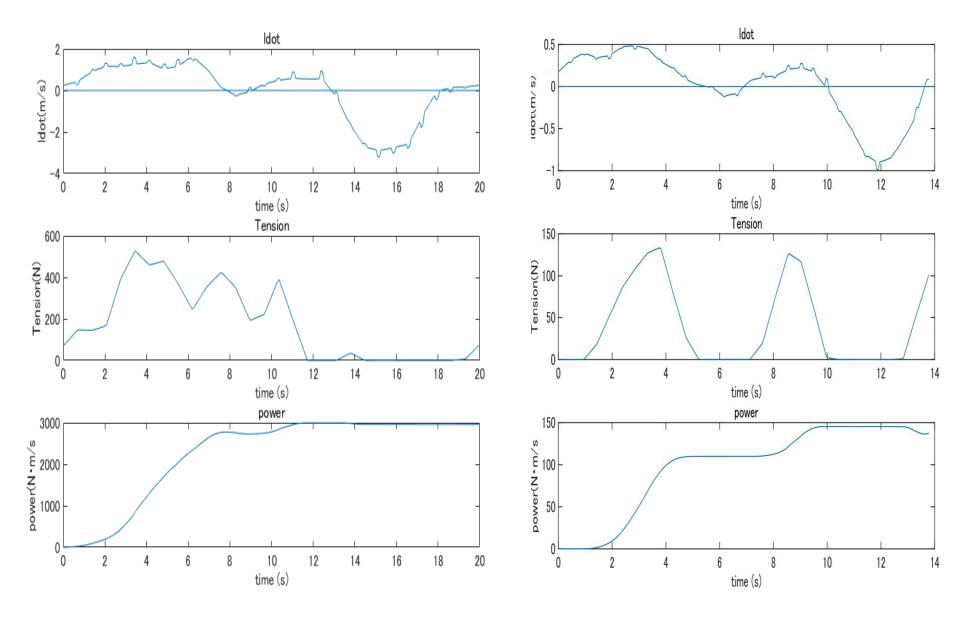


 $J = \int_{t_0}^{t_f} T \dot{\ell} dt$

T: tension ℓ : deployment velocity



Performance index Without turbine

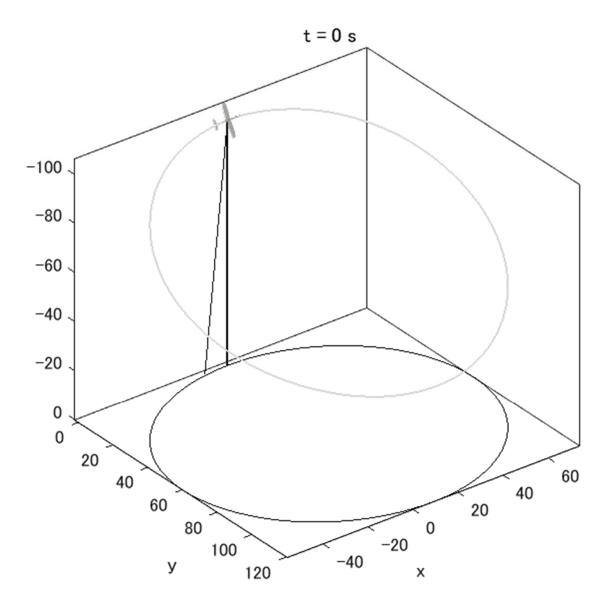


Cd = 0.0013, CL / Cd = 14

Cd = 0.0013 * 4, CL / Cd = 14 / 4 = 3.5

Optimal periodic trajectory of UAV (Control input: CL and bank angle) (x0=10m, y0=0m, z0=100m)

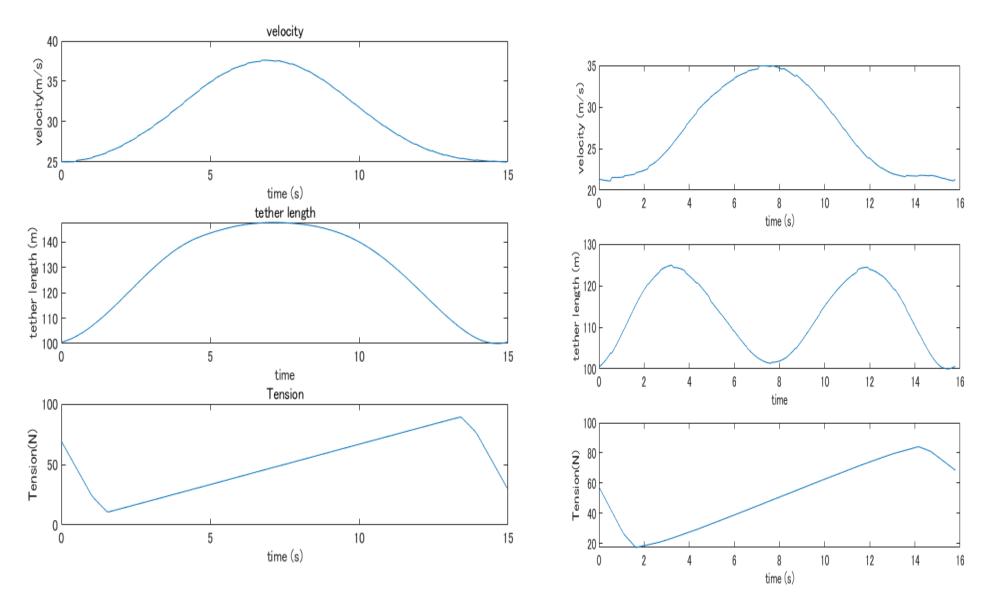
Performance index



Performance index With turbine Velocity

 $J = \int_{t_0}^{t_f} V_a dt$

Maximum
Tension < 100N



Cd = 0.0013, CL / Cd = 14

Cd = 0.0013 * 4, CL / Cd = 14 / 4 = 3.5



Further study in long-load to kW MW class:

• Sophisticated models (Including other effects: Tether drag, etc.)

Aerodynamic refined shape of UAV with windmills.
 Windmills.
 Tokyo Metropolitan Ur Bird-man T - MIT

• Simplify tether mechanics.





高層ビル屋上での風力発電



Bio-suit



It's a piece of cake!



Fujii Laboratory

Dynamics and Control of Space Infrastructures