



## MATERIAŁY DO WYKŁADU Z NAPĘDU ELEKTRYCZNEGO WYKŁAD IV – NAPĘDY TRAKCYJNE, MORSKIE I LOTNICZE

PROWADZĄCY

DR HAB. INŻ. GRZEGORZ IWAŃSKI

IWANSKIG@ISEP.PW.EDU.PL





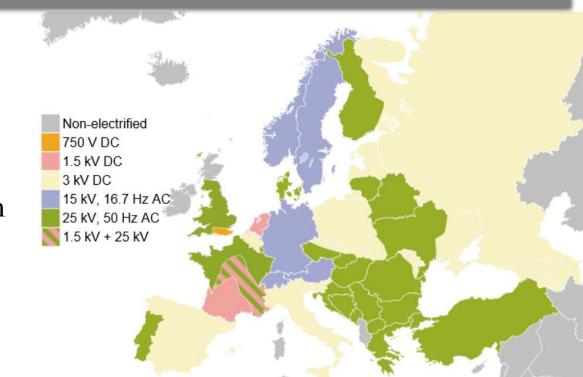


### RODZAJE TRAKCJI ELEKTRYCZNEJ

Zasilanie prądem stałym poziomy napięć: 3kV, 1.5kV, 0.75kV

Zasilanie prądem przemiennym poziomy napięć:

16,7Hz - 15kV, 50Hz - 25kV







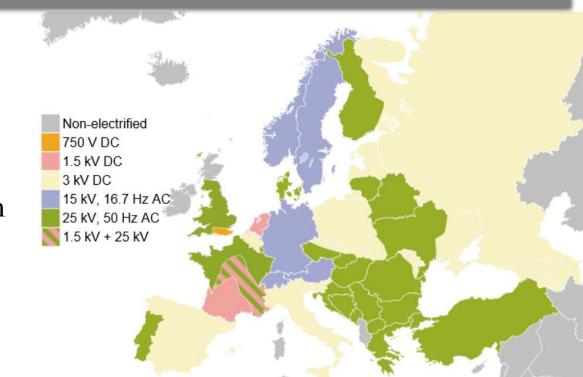


### RODZAJE TRAKCJI ELEKTRYCZNEJ

Zasilanie prądem stałym poziomy napięć: 3kV, 1.5kV, 0.75kV

Zasilanie prądem przemiennym poziomy napięć:

16,7Hz - 15kV, 50Hz - 25kV



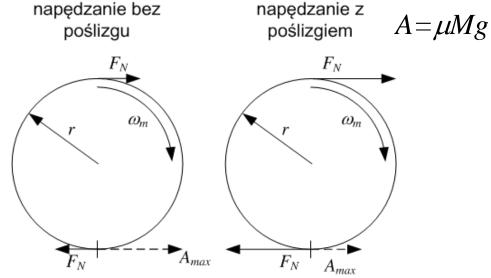


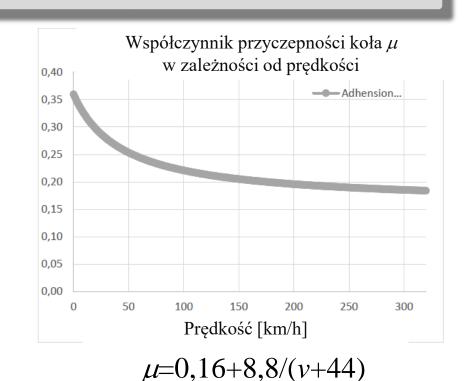




### WSPÓŁCZYNNIK TARCIA

Dzięki tarciu siła napędowa może być przeniesiona na styk kół i szyn





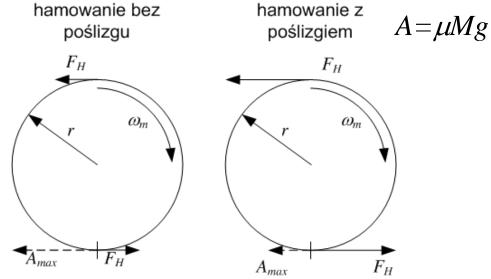


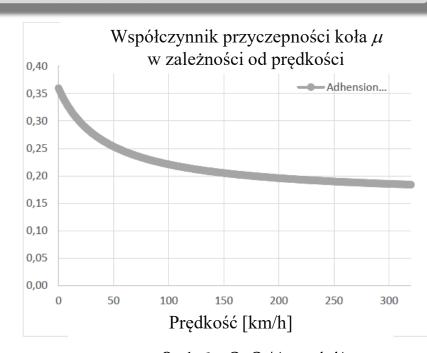




### WSPÓŁCZYNNIK TARCIA

Siła hamowania bez poślizgu nie może być większa od siły przyczepności





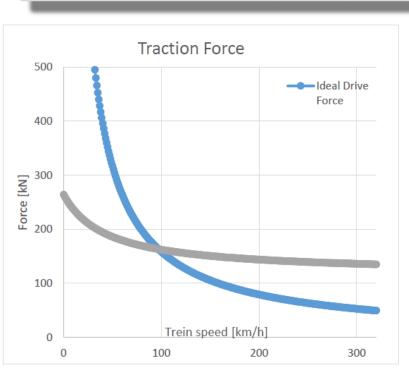
 $\mu = 0.16 + 8.8/(v + 44)$ 



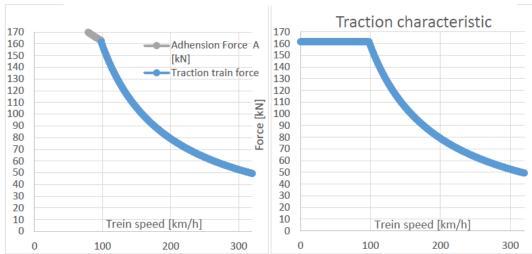




## **CHARAKTERYSTYKA TRAKCYJNA**



Siła napędowa w funkcji prędkości liniowej Siła napędowa nie może przekraczać wartości maksymalnej siły tarcia





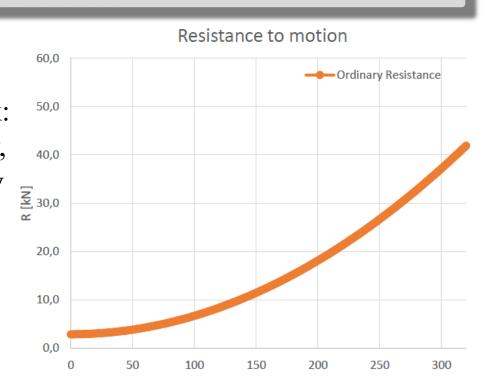
# Politechnika Warszawska Wydział Elektryczny - ISEP ZAKŁAD NAPĘDU ELEKTRYCZNEGO





### **OPORY RUCHU**

Suma wszystkich oporów takich jak: tarcie toczne, opór aerodynamiczny, tarcie ślizgowe obręczy kół o szyny (zwłaszcza przy skrętach) stanowią opory ruchu  $R_o$ 

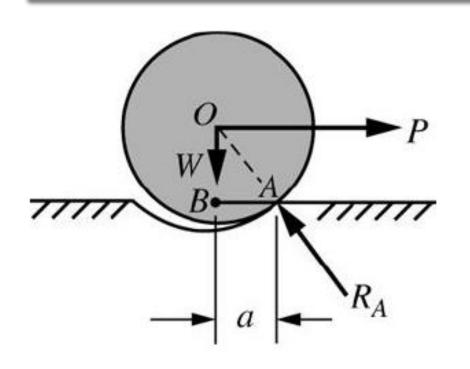








### **TARCIE TOCZNE**



P – siła napędowa W – siła ciężkości  $R_{A}$  – siła reakcji podłoża

Składowa pozioma siły reakcji  $R_A$  jest odpowiedzialna za tzw. tarcie toczne

Składowa pionowa siły reakcji  $R_A$  kompensuje siłę ciężaru



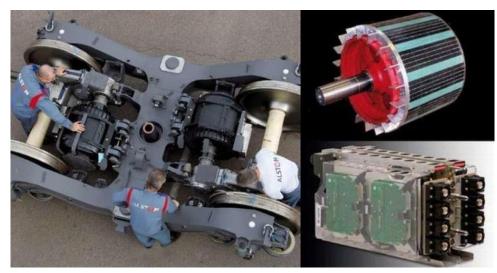
# Politechnika Warszawska Wydział Elektryczny - ISEP ZAKŁAD NAPĘDU ELEKTRYCZNEGO





## Przeniesienie napędu

Przeniesienie napędu na koła za pomocą przekładni w celu zwiększenia momentu





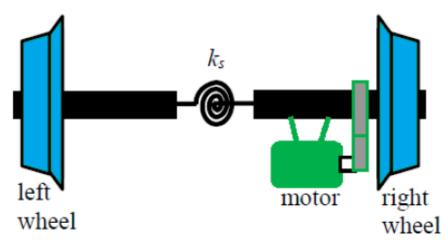






## POŁĄCZENIE SPRĘŻYSTE

Połączenie sprężyste między kołami napędowymi



Poślizg któregokolwiek z kół wywołuje skokową zmianę momentów oporowych, a to prowadzi do oscylacji. Częstotliwość rezonansowa tych oscylacji jest określona wzorem

$$f_n = \frac{1}{2\pi} \sqrt{\frac{K_s}{J_r} + \frac{K_s}{J_l}}$$

Zidentyfikowanie tej częstotliwości w zmiennych sterowania jest jedną z metod identyfikacji poślizgu

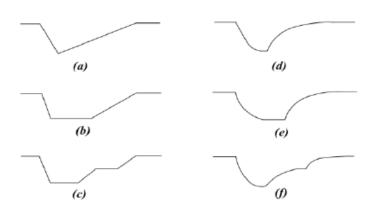






## ZMIANA MOMENTU NAPĘDOWEGO W CZASIE POŚLIZGU

Zidentyfikowanie poślizgu wyzwala procedurę chwilowego obniżenia momentu (na kilka sekund) a następnie powrót do ostatnio zadawanej wartości











### **E**FEKTY BRAKU REAKCJI NA POŚLIZG PRZY RUSZANIU



Drobne uszkodzenia po poślizgach daje się napawać i zeszlifować. W ekstremalnych sytuacjach do wymiany są szyny.





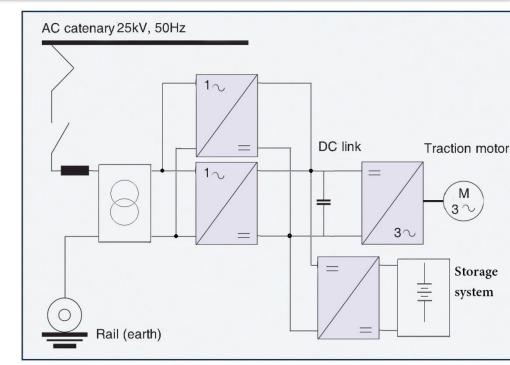


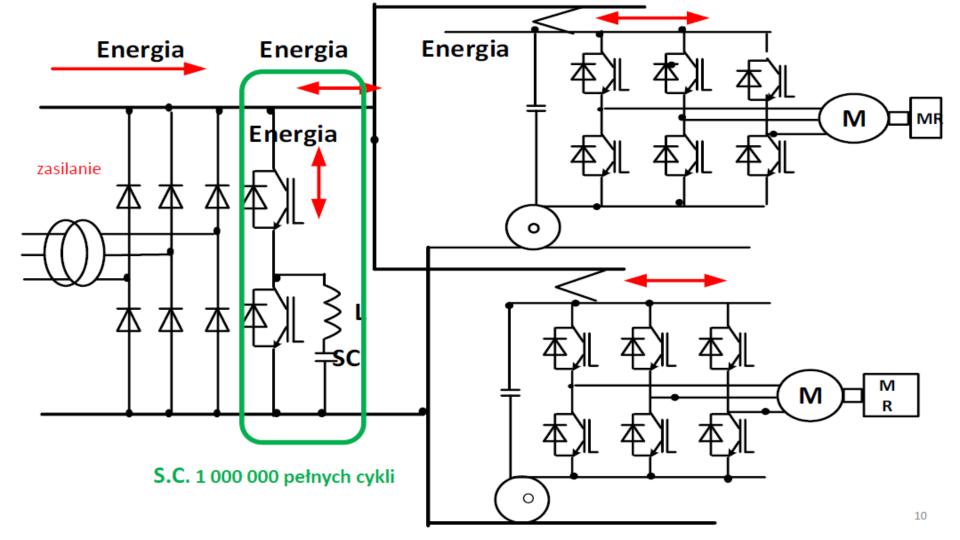


### Przykład nowoczesnego napędu kolejowego

Zasilanie jednofazowym napięciem przemiennym przy wykorzystaniu prostowników aktywnych redundantnych.

Magazyn energii opcjonalny w przypadku uszkodzenia trakcji jest możliwość pokonania krótkiego odcinka trasy przy wykorzystaniu energii magazynu.











## Napędy śrub statków morskich



#### Silnik wysokoprężny Wärtsilä/Sulzer 14RT-flex96C

Moc 81MW
Dwusuwowy
Średnica cylindra 960 mm
Skok tłoka 2500 mm
Pojemność skokowa jednego cylindra
1820 dm³

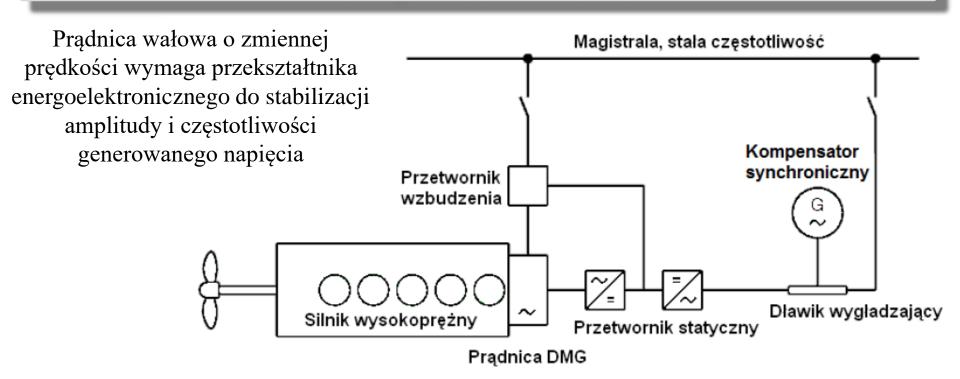
Zakres obrotów 22-105 obr/min







## PRĄDNICE WAŁOWE

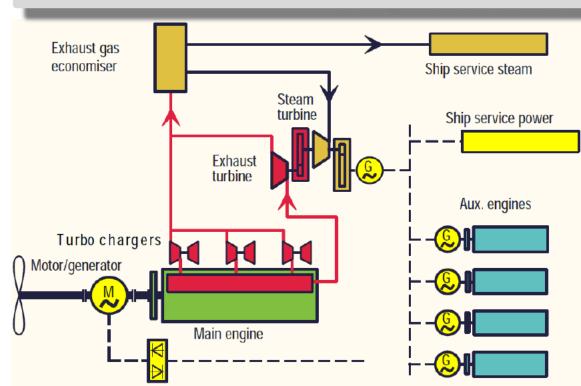








## **PRĄDNICE WAŁOWE**

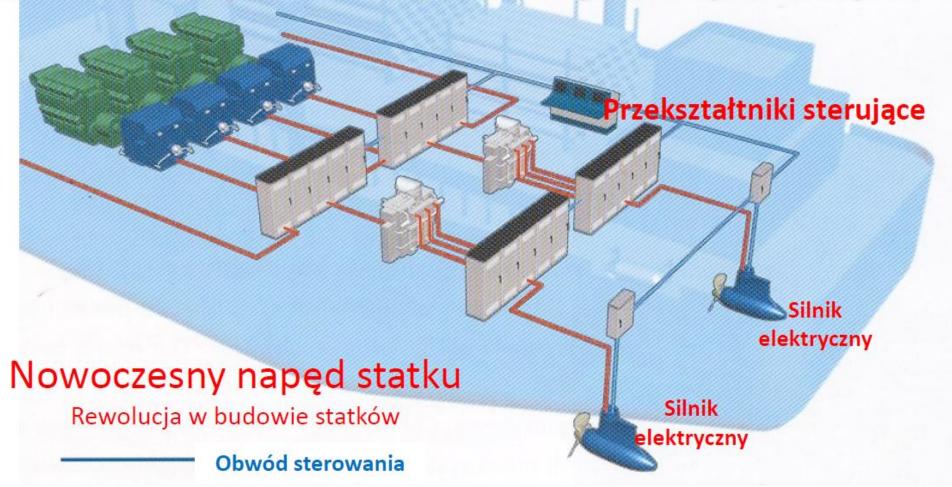


Elektromechaniczno – przekształtnikowy układ równoległy

Praca jako silnik pomocniczy bądź jako generator energii elektrycznej

Dodatkowe prądnice w systemie napędzane jednostkami pomocniczymi oraz turbiną z odzyskiwaniem ciepła ze spalin silnika głównego

## Elektrownia okrętowa – silnik spalinowe i generatory 1500obr/min





# Politechnika Warszawska Wydział Elektryczny - ISEP ZAKŁAD NAPĘDU ELEKTRYCZNEGO

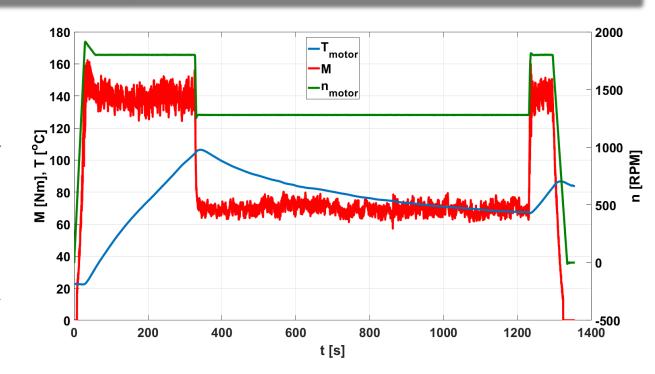




## **N**APĘDY LOTNICZE

Największy moment jest wymagany przy starcie i wznoszeniu – największe zapotrzebowanie na energię, znaczny przyrost temperatury silnika i przekształtnika

W locie poziomym spadek momentu i prędkości silnika, mniejsze zapotrzebowanie na energię i spadek temperatury









### Napędy Lotnicze – zasilanie z baterii li-ion



Parametry układu napędowego: Pojemność baterii Li-Ion - 18kWh Ciężar baterii 6 modułów x 20kg = 120kg Silnik elektryczny Siemens - 85kW (peak)

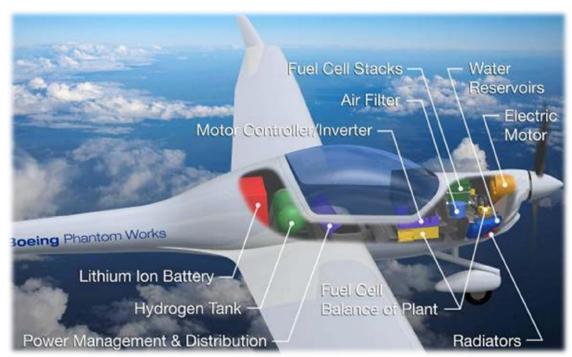








### Napędy lotnicze – hybrydowy z ogniwem paliwowym



Boeing Fuel Cell
Demonstrator Aircraft









### Napędy lotnicze – hybrydowy z ogniwem paliwowym

#### **Specification**

Volume 150l Weight 92kg (dry)

Voltage output (unregulated) 192V Electrical power output 20kW

Current output 130A max

Hydrogen composition

Fuel consumption (@20kW)

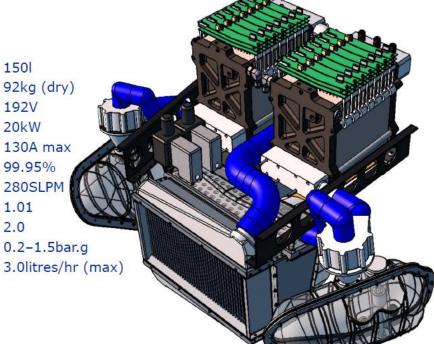
ruel consumption (@20kW)

Fuel stoichiometry 1.01

Air stoichiometry 2.0

Operating pressure 0.2–1.5bar.g

Emissions (Water) 3.0litres/hr (max)

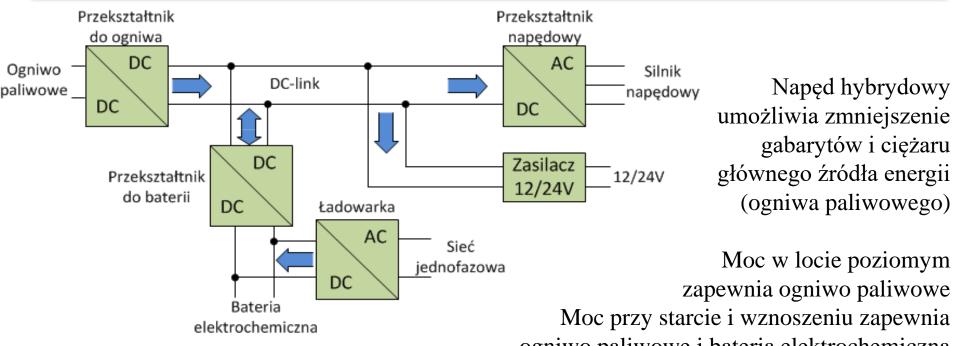








### Napędy Lotnicze – Hybrydowy z ogniwem paliwowym



Napęd hybrydowy umożliwia zmniejszenie gabarytów i ciężaru głównego źródła energii (ogniwa paliwowego)

zapewnia ogniwo paliwowe Moc przy starcie i wznoszeniu zapewnia

ogniwo paliwowe i bateria elektrochemiczna

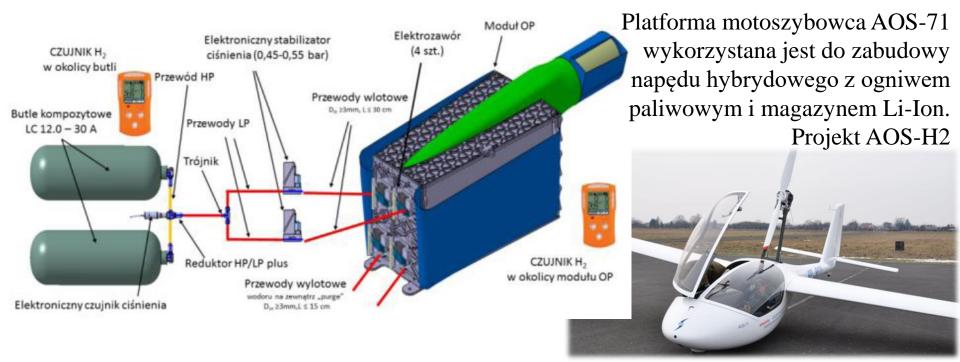


Politechnika Warszawska
Wydział Elektryczny - ISEP
ZAKŁAD NAPĘDU ELEKTRYCZNEGO





### Napędy lotnicze – hybrydowy z ogniwem paliwowym









### Napędy Lotnicze – Hybrydowy z ogniwem paliwowym

PMSM Motor – EMRAX 228 HVAC

Nominal power 20kW (@2000rpm)

Peak power 35kW (@2000rpm)

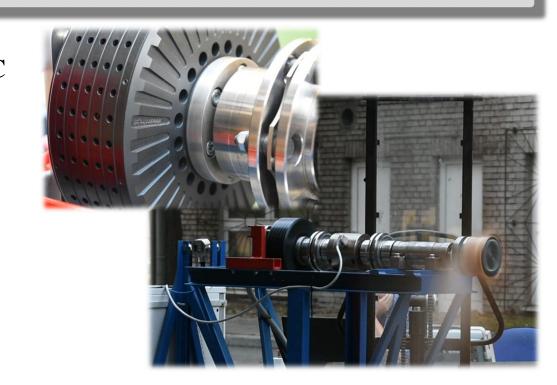
Batery type: Li-Ion

Battery capacity ca. 16Ah

Battery voltage: max 400V

Maximum weight in flight - 650kg

Maximum speed - 250 km/h



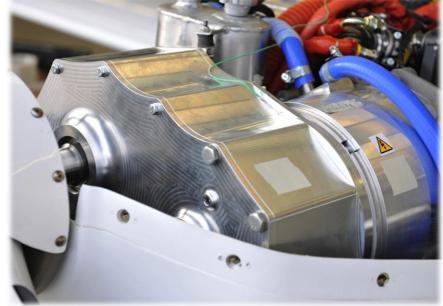






### Napędy lotnicze – hybrydowy z silnikiem spalinowym









## MATERIAŁY DO WYKŁADU Z NAPĘDU ELEKTRYCZNEGO WYKŁAD IV – NAPĘDY TRAKCYJNE, MORSKIE I LOTNICZE

PROWADZĄCY
DR HAB. INŻ. GRZEGORZ IWAŃSKI

IWANSKIG@ISEP.PW.EDU.PL